

TUGAS AKHIR - TM184835

ANALISIS PENGARUH ORIENTASI SUDUT DAN KETEBALAN TERHADAP KEKUATAN PYLON KOMPOSIT KENAF-EPOKSI PADA KAKI PALSU TRANSFEMORAL MENGGUNAKAN METODE ELEMEN HINGGA

Ananda Ariwijaya NRP. 02111840000114

Dosen Pembimbing Ir. Julendra Bambang Ariatedja, M.T. NIP. 19680706199931004

Program Studi S-1 Teknik Mesin Departemen Teknik Mesin Fakultas Teknologi Industri Dan Rekayasa Sistem Institut Teknologi Sepuluh Nopember Surabaya 2022



TUGAS AKHIR - TM184835

ANALISIS PENGARUH ORIENTASI SUDUT DAN KETEBALAN TERHADAP KEKUATAN PYLON KOMPOSIT KENAF-EPOKSI PADA KAKI PALSU TRANSFEMORAL MENGGUNAKAN METODE ELEMEN HINGGA

Ananda Ariwijaya NRP. 02111840000114

Dosen Pembimbing

Ir. Julendra Bambang Ariatedja, M.T. NIP. 19680706199931004

Program Studi S-1 Teknik Mesin

Departemen Teknik Mesin Fakultas Teknologi Industri Dan Rekayasa Sistem Institut Teknologi Sepuluh Nopember Surabaya 2022



FINAL PROJECT - TM184835

ANALYSIS OF THE EFFECT OF ANGLE ORIENTATION AND THICKNESS ON THE STRENGTH OF KENAF-EPOXY COMPOSITE PYLON ON TRANSFEMORAL PROSTHETIC USING FINITE ELEMENT METHOD

Ananda Ariwijaya NRP. 02111840000114

Advisor

Ir. Julendra Bambang Ariatedja, M.T. NIP. 19680706199931004

Undergraduate Study Program of Mechanical Engineering

Department of Mechanical Engineering Faculty of Industrial Technology and Systems Engineering Sepuluh Nopember Institute of Technology Surabaya 2022

LEMBAR PENGESAHAN

ANALISIS PENGARUH ORIENTASI SUDUT DAN KETEBALAN TERHADAP KEKUATAN PYLON KOMPOSIT KENAF-EPOKSI PADA KAKI PALSU TRANSFEMORAL MENGGUNAKAN METODE ELEMEN HINGGA

TUGAS AKHIR

Diajukan untuk memenuhi salah satu syarat memperoleh gelar Sarjana Teknik pada Program Studi S-1 Teknik Mesin Departemen Teknik Mesin Fakultas Teknologi Industri dan Rekayasa Sistem Institut Teknologi Sepuluh Nopember

Oleh: ANANDA ARIWIJAYA NRP. 02111840000114

Disetujui oleh Tim Penguji Tugas Akhir:



SURABAYA

Juli, 2022

APPROVAL SHEET

ANALYSIS OF THE EFFECT OF ANGLE ORIENTATION AND THICKNESS ON THE STRENGTH OF KENAF-EPOXY COMPOSITE PYLON ON TRANSFEMORAL PROSTHETIC USING FINITE ELEMENT METHOD

FINAL PROJECT

Submitted to fulfill one of the requirements for obtaining a degree Bachelor of Engineering at Undergraduate Study Program of Mechanical Engineering Department of Mechanical Engineering Faculty of Industrial Technology and Systems Engineering Sepuluh Nopember Institute of Technology

By: ANANDA ARIWIJAYA NRP. 02111840000114

Approved by Final Project Examiner Team:

TEIST

xaminer I)

(aminer II)

(Examiner III)

ix

- Ir. Julendra B. Ariatedja, M. T. NIP. 19680706199931004
- Alief Wikarta S.T., M.Sc.Eng., Ph.D. NIP 198202102006041002
- Achmad Syaifudin, S.T., M.Eng., Ph NIP, 197909262005011001
- 4 Ir. Yusuf Kaelani, M. Sc. NIP, 196511031990021001

SURABAYA

July, 2022

PERNYATAAN ORISINALITAS

Yang bertanda tangan di bawah ini:

Nama mahasiswa / NRP : Ananda Ariwijaya / 02111840000114

Departemen : Teknik Mesin

Dosen Pembimbing / NIP : Ir. Julendra B. Ariatedja, M.T. / 196807061999031004

dengan ini menyatakan bahwa Tugas Akhir dengan judul "Analisis Pengaruh Orientasi Sudut dan Ketebalan terhadap Kekuatan *Pylon* Komposit Kenaf-Epoksi pada Kaki Palsu Transfemoral Menggunakan Metode Elemen Hingga" adalah hasil karya sendiri, bersifat orisinal, dan ditulis dengan mengikuti kaidah penulisan ilmiah.

Bilamana di kemudian hari ditemukan ketidaksesuaian dengan pernyataan ini, maka saya bersedia menerima sanksi sesuai dengan ketentuan yang berlaku di Institut Teknologi Sepuluh Nopember.

Mengetahui Dosen Pembimbing endra B. Ariatedja, M.T.) NIP. 196807061999031004

Surabaya, 28 Juli 2022

Mahasiswa

(Ananda Ariwijaya) NRP. 02111840000114

xi

STATEMENT OF ORIGINALITY

The undersigned below:

Name of student / NRP	: Ananda Ariwijaya / 02111840000114
Department	: Mechanical Engineering
Advisor / NIP	: Ir. Julendra B. Ariatedja, M.T. / 196807061999031004

hereby declare that the Final Project with the title of "Analysis of the Effect of Angle Orientation and Thickness on the Strength of Kenaf-Epoxy Composite Pylon on Transfemoral Prosthetic using Finite Element Method" is the result of my own work, is original, and is written by following the rules of scientific writing.

If in the future there is a discrepancy with this statement, then i am willing to accept sactions in accordance with the provisions that apply at Institut Teknologi Sepuluh Nopember.

Acknowledge Advisor lendra B/Ariatedja, M.T.) P. 19680/061999031004

Surabaya, 28th July 2022

Student

(Ananda Ariwijaya) NRP. 02111840000114

ANALISIS PENGARUH ORIENTASI SUDUT DAN KETEBALAN TERHADAP KEKUATAN *PYLON* KOMPOSIT KENAF-EPOKSI PADA KAKI PALSU TRANSFEMORAL MENGGUNAKAN METODE ELEMEN HINGGA

Nama Mahasiswa: Ananda AriwijayaNRP: 02111840000114Jurusan: Teknik Mesin FTIRS-ITSDosen Pembimbing: Ir. Julendra Bambang Ariatedja, M.T.

ABSTRAK

Pylon adalah komponen pada kaki prostetik yang menghubungkan sendi lutut ke kaki. Perkembangan modern di *pylon* adalah penggabungan serat karbon untuk memproduksi produk yang ringan. Perkembangan teknologi komposit tidak hanya pada komposit sintetis, akan tetapi juga mengarah pada komposit alam dikarenakan keistimewaan sifatnya yang dapat didaur ulang atau istilah lain terbarukan. Penelitian ini menargetkan aplikasi komposit alam dengan penguat serat kenaf dan matriks epoksi sebagai material alternatif *pylon* kaki prostetik yang umumnya terbuat dari alumunium. Struktur dari kekuatan komposit bisa dipengaruhi dari berbagai macam faktor, yaitu oleh orientasi sudut serat dan ketebalan dari komposit tersebut. Sehingga dari hal ini dilakukan penelitian untuk menentukan arah serat yang paling optimal dan ketebalan yang dapat digunakan dan diaplikasikan sebagai material alternatif untuk desain *pylon* kaki prostetik.

Penelitian analisis dan simulasi dengan metode elemen hingga ini dilakukan pengujian pada *pylon* kaki prostetik komposit menggukan *software* ANSYS. Standar pengujian pembebanan yang diberikan pada spesimen *pylon* dengan mengacu standar ISO 10328 (2016): *Prosthetics — Structural testing of lower-limb prostheses — Requirements and test methods.* Variasi penelitian yang dilakukan menggunakan dua variasi yaitu arah orientasi sudut serat, dan variasi ketebalan *pylon* kaki prostetik komposit. Variasi orientasi sudut serat dilakukan dengan empat variasi yaitu: $(0^{\circ}/0^{\circ})$, $(90^{\circ}/90^{\circ})$, $(0^{\circ}/90^{\circ})$, $(45^{\circ}/-45^{\circ})$. Kemudian variasi ketebalan pada penelitian ini yaitu 3 mm sampai 14 mm dengan kenaikan 1 mm.

Hasil penelitian ini diperoleh orientasi sudut terbaik yaitu pada penyusunan orientasi sudut serat untuk *pylon* komposit yang paling optimal yaitu orientasi sudut (0°/90°). Hal ini dikarenakan penggunaan orientasi sudut (0°/90°) pada pembebanan standar ISO 10328(2016) menghasilkan nilai tegangan von-mises maksimum terendah, nilai kegagalan tsai-wu terendah, dan nilai *safety factor* tertinggi dibandingkan dengan orientasi sudut lainnya pada masing-masing pengujian saat kondisi *heel strike* dan *toe-off*. Meskipun nilai total deformasi pada penggunaan orientasi sudut (0°/90°) memiliki nilai terendah kedua setelah orientasi sudut (90°/90°). Dengan penyusunan sudut (0°/90°) untuk desain *pylon* dengan ketebalan 4 mm sudah aman untuk pengujian *heel strike* dan *toe-off* pada pembebanan level P3 untuk berat badan 60 kg dan dengan ketebalan 10 mm sudah aman untuk pengujian *heel strike* dan 80 kg.

Kata kunci: serat kenaf, pylon kaki prostetik, serat alam, komposit, ISO 10328 (2016)

ANALYSIS OF THE EFFECT OF ANGLE ORIENTATION AND THICKNESS ON THE STRENGTH OF KENAF-EPOXY COMPOSITE PYLON ON TRANSFEMORAL PROSTHETIC USING FINITE ELEMENT METHOD

Name	: Ananda Ariwijaya
NRP	: 02111840000114
Department	: Mechanical Engineering, FTIRS-ITS
Supervisor	: Ir. Julendra Bambang Ariatedja, M.T.

ABSTRACT

The pylon is the component in the prosthetic leg that connects the knee joint to the foot. The modern development in pylon is the incorporation of carbon fiber to produce lightweight products. The development of composite technology is not only in synthetic composites, but also leads to natural composites because of the properties that can be recycled or other terms are renewable. This study targets the application of natural composites with kenaf fiber reinforcement and an epoxy matrix as an alternative material for prosthetic leg pylons made of aluminum. The structure of the composite strength can be influenced by various factors, namely based on the fiber's direction and the composite's thickness. So from this, research was carried out to determine the most optimal fiber direction and thickness that could be used and applied as an alternative material for the design of prosthetic leg posts.

The analysis and simulation research using the finite element method was tested on the pylon of the composite prosthetic leg using ANSYS software. The standard of loading testing given to pylon specimens concerning the ISO 10328 (2016) standard: Prosthetics — Structural testing of lower limb prostheses — Testing requirements and methods. The variation of research was carried out using two variations, namely the direction of the orientation of the fiber angle, and variations in the thickness of the composite prosthetic leg. Variations in fiber angle orientation were carried out with four variations, namely: $(0^{\circ}/0^{\circ})$, $(90^{\circ}/90)$, $(0^{\circ}/90^{\circ})$, $(45^{\circ}/-45^{\circ})$. Then the thickness variation in this study is 3 mm to 14 mm with an increase of 1 mm.

The results of this study obtained the best angle orientation, namely the arrangement of the fiber angle orientation for the most optimal composite pylon, namely the angle orientation $(0^{\circ}/90^{\circ})$. This is because the use of an angle orientation $(0^{\circ}/90^{\circ})$ in standard loading ISO 10328 (2016) produces the lowest maximum von-mises stress value, the lowest Tsai-wu failure value, and the highest safety factor value compared to other angle orientations in each test when the heel strike and toe-off conditions. However, the total deformation when using the angular orientation $(0^{\circ}/90^{\circ})$ has the second lowest value after the angular orientation $(90^{\circ}/90^{\circ})$. By setting the angle $(0^{\circ}/90^{\circ})$ for the pylon design with a thickness of 4 mm it is safe for heel strike and toe-off testing at P3 level loading for a weight of 60 kg and with a thickness of 10 mm it is safe for heel strike and toe-off testing under loading level P4 for body weight 80 kg.

Key words: kenaf fiber, prosthetic leg pylon, natural fiber, composite, ISO 10328 (2016)

KATA PENGANTAR

Puji syukur atas Kehadirat Tuhan Yang Maha Esa, dengan izin dan berkah-Nya penulis dapat menyelesaikan penelitian tugas akhir ini dengan judul "Analisis Pengaruh Orientasi Sudut Dan Ketebalan Terhadap Kekuatan *Pylon* Komposit Kenaf-Epoksi Pada Kaki Palsu Transfemoral Menggunakan Metode Elemen Hingga" dengan lancar dan sebaik-baiknya. Penelitian tugas akhir ini penulis gunakan sebagai wadah untuk menggali ilmu. Penulis menyadari bahwa keberhasilan dalam penulisan tugas akhir ini tidak lepas dukungan dan bantuan berbagai pihak. Pada kesempatan ini penulis ingin menyampaikan rasa terimakasih yang sedalam-dalamnya kepada berbagai pihak yang telah memberikan bantuan serta dorongan selama penulisan, khususnya kepada:

- 1. Bapak Bahrudin dan Ibu Rita (Alm.) selaku orang tua penulis yang selalu memberikan doa-doanya, dan menjadi motivasi tersendiri untuk penulis menyelesaikan tugas akhir ini.
- 2. Bapak Ir. Julendra. B Ariatedja, M.T. Selaku dosen pembimbing penulis yang selalu memberikan pelajaran dan bimbingan kepada penulis dalam menyelesaikan tugas akhir ini.
- 3. Bapak Alief Wikarta S.T., M.Sc.Eng., PhD., Bapak Achmad Syaifudin, S.T., M.Eng., Ph.D., Bapak Ir. Yusuf Kaelani, M. Sc. selaku dosen penguji penulis yang telah memberikan banyak saran serta masukan yang berguna dalam menyempurnakan tugas akhir ini.
- 4. Bapak Dr. Eng. Sutikno, S.T., M.T., selaku dosen wali penulis yang selalu membantu dan membimbing penulis selama masa perkuliahan
- 5. Windy Mega Melani sosok suportif yang selalu memberikan semangat penulis.
- 6. Teman bimbingan tugas akhir (Kelpo, Faqih, Arighi, Aldi) yang selalu membantu penulis dalam hal motivasi, bantuan, dan ilmu diberikan selama menyelesaikan tugas akhir ini.
- 7. Warga Lab MBP (Fazhli, Ganes, Edo, Ajis, Vicky, Bang Jer) yang telah membantu dan menemani penulis dalam mengerjakan tugas akhir dengan penuh canda tawa dan motivasi yang sangat berarti bagi penulis.
- 8. Himpunan Mahasiswa Mesin ITS sebagai wadah pengembangan diri bagi penulis.
- 9. Seluruh teman-teman M61 yang telah menemani, membantu, dan menolong penulis selama menempuh pendidikan di Departemen Teknik Mesin FT-IRS ITS.

Penulis sadar bahwa penulisan laporan Tugas Akhir ini tidak sempurna, namun semoga laporan ini dapat memberikan kontribusi positif dan menambah wawasan yang bermanfaat bagi pembaca, keluarga besar Teknik Mesin khususnya, dan civitas akademika ITS pada umumnya. Selain itu, semoga dapat bermanfaat sebagai referensi pengerjaan laporan Tugas Akhir bagi mahasiswa yang akan mengerjakan.

Surabaya, 4 Juli 2022

Penulis

LEMBAR	PENGESAHAN	VII
APPROVA	L SHEET	IX
ABSTRAK		XV
ABSTRAC	Т	XVII
KATA PEN	NGANTAR	XIX
DAFTAR I	SI	XXI
DAFTAR (GAMBAR	XXV
DAFTAR 7	CABEL	XXXIII
BAB I PEN	DAHULUAN	1
1.1 Lat	ar Belakang	
1.2 Ru	musan Masalah	2
1.3 Ba	tasan Masalah	2
1.4 Tu	iuan Penelitian	
1.5 Ma	nfaat Penelitian	3
BAB II TIN	NJAUAN PUSTAKA	5
21 Da	sar Taori	5
2.1 Da	Kaki Prostetik	
2.1.1	Standarisasi Prostetik	
2.1.2	Siklus Gava Berialan Manusia	11
2.1.4	Komposit	12
2.1.5	Rules of Mixtures	18
2.1.6	Fraksi Volume	
2.1.7	Serat Alam	
2.1.8	Epoksi	
2.1.9	Failure Theory	
2.1.10	Metode Elemen Hingga	
2.1.11	Safety factor	
2.2 Per	nelitian Terdahulu	
BAB III M	ETODOLOGI	
21 Di	arom Alir Donalition	30
3.1 Dia 3.2 Stu	di Literatur	
3.2 Stu 3.3 Per	umusan Masalah dan Tujuan Penelitian	
3.5 Tel 3.4 Pel	umusan Masaran dan Tujuan Tenentian	
341	Model Kaki Palsu Transfemoral	
342	Standar Penguijan	
343	Data Material	
3.4.4	Variasi Penelitian	
3.5 Pei	nodelan 3D dan Simulasi	48
3.5.1	Pemodelan 3D	
3.5.2	Pemodelan Mikrostruktur Komposit	
3.5.3	Meshing	

DAFTAR ISI

3.5.4	Pemodelan Laminasi Komposit	51
3.5.5	Pengujian Statik	
3.5.6	Uji Konvergensi	
3.5.7	Hasil Simulasi	
3.5.8	Validasi Model Simulasi	
3.6 P	Perhitungan Data Material Orthotropic	60
3.6.1	Perhitungan Orthotropic Elasticity	60
3.6.2	Perhitungan Orthotropic Stress Limit	
BAB IV H	HASIL DAN PEMBAHASAN	65
4.1 H	Iasil Simulasi Penelitian dan Pembahasan	
4.1.1	Hasil Simulasi Pengujian Pylon Kaki Palsu pada Kondisi Heel strike	65
4.1.2	Hasil Simulasi Pengujian Pylon Kaki Palsu pada Kondisi Toe-off	
BAB V K	ESIMPULAN DAN SARAN	95
5.1 K	Zesimpulan	
5.2 S	aran	
DAFTAR	PUSTAKA	. XXXVII
LAMPIR	AN	XXXIX
BIODAT	A PENULIS	XLVII

DAFTAR GAMBAR

Gambar 1.1 Produksi serat alam di dunia pada tahun 2018 (Townsend, 2020)	2
Gambar 2.1 Bagian-bagian pada kaki prostetik	5
Gambar 2.2 Pylon pada kaki prostetik	6
Gambar 2.3 Struktur Kaki Prostetik secara keseluruhan (ISO 10328 (2016))	.11
Gambar 2.4 Siklus Gaya Berjalan Manusia (Castermans et al., 2014)	.12
Gambar 2.5 Representasi Skematis dari Komposit (Nair & Joseph, 2014)	.12
Gambar 2.6 Komposit partikel (Schwartz, 1984)	.13
Gambar 2.7 Komposit serpih (Schwartz, 1984)	.13
Gambar 2.8 Laminat composite (Schwartz, 1984)	.14
Gambar 2.9 Laminasi Multidirectional dengan Koordinat Referensinya (Daniel & Ishai, 200	06) 14
Gambar 2 10 Continous fiber composite (Gibson 1994)	15
Gambar 2.11 Woven fiber composite (Gibson, 1994)	16
Gambar 2.12 Aligned discontinous fiber (Gibson, 1994)	16
Gambar 2.12 Off-axis discintingus fiber (Gibson, 1994)	16
Gambar 2.14 Randomly oriented discontinous fiber (Gibson, 1994)	16
Gambar 2.15 Hybrid fiber composite (Gibson, 1994)	17
Gambar 2.16 Orientasi letak serat (Schwartz, 1984)	17
Gambar 2.17 Model Geometri Serat Hexagonal (Daniel & Ishai 2006)	.19
Gambar 2.18 Klasifikasi Jenis Serat Alam (Loan, 2006)	.22
Gambar 2 19 Tanaman Kenaf (Hibiscus sabdariffa)	.23
Gambar 2.20 Serat Kenaf (Fairin et al., 2022)	.24
Gambar 2.21 Pemetaan dari Teori Kegagalan Tsai-Wu (Voyiadjis & Kattan, 2005)	.26
Gambar 2.22 (a) Plat dengan sebuah lubang (model CAD) dan (b) diskritisasi metode eleme	en
hingga(Liu & Chen, 2014)	.27
Gambar 2.23 Bahan yang digunakan dalam penelitian ini (a) Serat jute (b) Serat perlon (c)	
Resin PMMA (Jumaah & Oleiwi, 2016)	.29
Gambar 2.24 Sampel spesimen uji tarik untuk <i>pylon</i> kaki prostetik (a) sebelum uji tarik (b)	
sesudah uji tarik (Jumaah & Oleiwi, 2016)	.30
Gambar 2.25 Hubungan antara kekuatan tarik dengan jumlah lapisan serat (Jumaah & Oleiv	wi,
2016)	.30
Gambar 2.26 Hubungan antara modulus elastisitas dengan jumlah lapisan serat (Jumaah &	
Oleiwi, 2016)	.31
Gambar 2.27 Spesimen Komposit Kenaf-Epoksi	.31
Gambar 2.28 Hasil Tensile Strength (Mahjoub et al., 2014)	.32
Gambar 2.29 Pengujian Tarik (Fajrin et al., 2022)	.32
Gambar 2.30 Hasil Pengujian Tarik (Fajrin et al., 2022)	.33
Gambar 2.31 Model geometri pylon yang dirancang (Tahir & Kadhim, 2021)	.34
Gambar 2.32 Kondisi batas yang diterapkan pada pylon (Tahir & Kadhim, 2021)	.34
Gambar 2.33 Hasil analisa (a) von misses stress (b) deformasi (c) safety factor (Tahir &	
Kadhim, 2021)	.35
Gambar 2.34 Kondisi Batas Pada Kaki Palsu Transfemoral dan Transtibial (a) Condition 1 ((b)
Condition 2	.36

Gambar 3.1 Diagram Alir Penelitian	Gambar 2.35 Hasil analisa pylon ellipse (a) deformasi (b) von-mises stress	38
Gambar 3.2 Diagram Alir Simulasi Pengujian Kaki Palsu Transfemoral 41 Gambar 3.3 Diagram Alir Simulasi Pengujian Kaki Palsu Transfemoral 42 Gambar 3.4 Model Kaki Palsu Transfemoral Polycentric Single Axis Ankle 43 Gambar 3.5 Geometri Pylon Kaki Prostetik 44 Gambar 3.6 Boundary condition pada condition 1 45 Gambar 3.7 Boundary condition pada condition 2 45 Gambar 3.9 Pemodelan 3D Pernukaan luar dari Pylon 50 Gambar 3.10 Model Mikrostruktur Komposit Serat/Resin UD 50 Gambar 3.12 Input Atachial dan Ketebalan 52 Gambar 3.12 Input Atach Orientasi Sudut Serat. 52 Gambar 3.14 Penyusunan Orientasi Sudut (a) 0° (b) 90° (c) 45° (d) -45° 53 Gambar 3.15 Penentuan Sumbu Orientasi Sudut (a) 0° (b) 90° (c) 45° (d) -45° 53 Gambar 3.16 Penentuan Sumbu Orientasi Sudut Komposit. 54 Gambar 3.19 Iustrasi Penyusunan Arah Orientasi Sudut Komposit. 54 Gambar 3.20 Boundary condition kondisi 1 simulasi kaki palsu pada ANSYS 55 Gambar 3.23 Rosh contert kaki palsu transfemoral 60 Gambar 3.24 Grafik Hasil Uji Konvergensi Simulasi 58 Gambar 3.24 Grafik Hasil Uji Konvergensi Simulasi 58 Gambar 3.24 Grafik Hasil Simulasi Tegangan Von-Mises Setiap	Gambar 3.1 Diagram Alir Penelitian	40
Gambar 3.3 Diagram Alir Simulasi Pengujian Kaki Palsu Transfemoral. 42 Gambar 3.4 Model Kaki Palsu Transfemoral Polycentric Single Axis Ankle 43 Gambar 3.5 Geometri Pylon Kaki Prostetik. 44 Gambar 3.6 Boundary condition pada condition 1 45 Gambar 3.7 Boundary condition pada condition 2 45 Gambar 3.9 Pemodelan 3D Fartukaan luar dari Pylon. 50 Gambar 3.10 Model Mikrostruktur Komposit Serat/Resin UD 50 Gambar 3.10 Model Mikrostruktur Komposit Serat/Resin UD 50 Gambar 3.12 Input Material dan Ketebalan 52 Gambar 3.13 Input Arah Orientasi Sudut Serat 52 Gambar 3.15 Penentuan Sumbu Rosettes 53 Gambar 3.16 Penentuan Sumbu Oriented Selection Sets 53 Gambar 3.17 Modelling Group 54 Gambar 3.18 Ketebalan Pylon Komposit 54 Gambar 3.20 Boundary condition kondisi 1 simulasi kaki palsu pada ANSYS 55 Gambar 3.21 Roundary condition kondisi 2 simulasi kaki palsu pada ANSYS 55 Gambar 3.22 Body contect kaki palsu transfemoral 59 Gambar 3.24 Grafik Hasil Uji Konvergensi Simulasi 58 Gambar 3.25 Model pengujian berdasarkan referensi penelitian oleh Noori Kareem 59 Gambar 3.27 Hasil tegangan	Gambar 3.2 Diagram Alir Simulasi	41
Gambar 3.4 Model Kaki Palsu Transfemoral Polycentric Single Axis Ankle43Gambar 3.5 Geometri Pylon Kaki Prostetik44Gambar 3.6 Boundary condition pada condition 145Gambar 3.7 Boundary condition pada condition 245Gambar 3.9 Pemodelan 3D Kaki Palsu Transfemoral49Gambar 3.10 Model Mikrostruktur Komposit Serat/Resin UD50Gambar 3.11 Mesh pada Pylon51Gambar 3.12 Input Material dan Ketebalan52Gambar 3.13 Input Arah Orientasi Sudut Serat52Gambar 3.14 Penyusunan Orientasi Sudut Serat53Gambar 3.15 Penentuan Sumbu Rosettes53Gambar 3.16 Penentuan Sumbu Rosettes53Gambar 3.17 Modelling Group54Gambar 3.18 Ketebalan Pylon Komposit54Gambar 3.19 Ilustrasi Penyusunan Arah Orientasi Sudut Komposit54Gambar 3.19 Loustrasi Penyusunan Arah Orientasi Sudut Komposit54Gambar 3.19 Roundary condition kondisi 1 simulasi kaki palsu pada ANSYS55Gambar 3.20 Boundary condition kondisi 2 simulasi kaki palsu pada ANSYS55Gambar 3.22 Body contact kaki palsu57Gambar 3.23 Mesh pada kaki palsu57Gambar 3.24 Grafik Hasil Uji Konvergensi Simulasi58Gambar 3.25 Model pengujian bedasarkan referensi penelitian oleh Noori Kareem59Gambar 3.26 Hasil total deformasi maksimum60Gambar 3.27 Hasil tegangan von-mises maksimum60Gambar 3.27 Hasil tegangan von-sinse maksimum66Gambar 3.27 Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Tegangan Von-misesMaksimum pada Pengujian H	Gambar 3.3 Diagram Alir Simulasi Pengujian Kaki Palsu Transfemoral	42
	Gambar 3.4 Model Kaki Palsu Transfemoral Polycentric Single Axis Ankle	43
Gambar 3.6 Boundary condition pada condition1	Gambar 3.5 Geometri Pylon Kaki Prostetik	44
Gambar 3.7 Boundary conditionpada condition 245Gambar 3.8 Pemodelan 3D Kaki Palsu Transfemoral49Gambar 3.0 Model Mikrostruktur Komposit Serat/Resin UD50Gambar 3.11 Mesh pada Pylon51Gambar 3.12 Input Material dan Ketebalan52Gambar 3.13 Input Arah Orientasi Sudut Serat52Gambar 3.14 Penyusunan Orientasi Sudut Serat52Gambar 3.15 Penentuan Sumbu Rosettes53Gambar 3.16 Penentuan Sumbu Rosettes53Gambar 3.17 Modelling Group54Gambar 3.18 Ketebalan Pylon Komposit54Gambar 3.19 Ilustrasi Penyusunan Arah Orientasi Sudut Komposit54Gambar 3.20 Boundary condition kondisi 1 simulasi kaki palsu pada ANSYS55Gambar 3.21 Boundary condition kondisi 2 simulasi kaki palsu pada ANSYS55Gambar 3.22 Body contact kaki palsu transfemoral56Gambar 3.24 Grafik Hasil Uji Konvergensi Simulasi58Gambar 3.25 Model pengujan berdasarkan referensi penelitian oleh Noori Kareem59Gambar 4.1 Hasil Simulasi Tegangan Von-Mises Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heel59Gambar 4.2 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Tegangan Von-mises66Gambar 4.3 Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Tegangan Von-mises66Gambar 4.4 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Tegangan Von-mises68Gambar 4.4 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Tegangan Von-mises68Gambar 4.4 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Tegangan Von-mises66Gambar 4.4 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Se	Gambar 3.6 Boundary condition pada condition 1	45
	Gambar 3.7 Boundary condition pada condition 2	45
	Gambar 3.8 Pemodelan 3D Kaki Palsu Transfemoral	49
	Gambar 3.9 Pemodelan 3D Permukaan luar dari Pylon	50
Gambar 3.11 Mesh pada Pylon51Gambar 3.12 InputMaterial dan Ketebalan52Gambar 3.13 InputArah Orientasi Sudut Serat52Gambar 3.14 Penyusunan Orientasi Sudut (a) 0° (b) 90° (c) 45° (d) -45° 53Gambar 3.15 Penentuan Sumbu Rosettes53Gambar 3.16 Penentuan Sumbu Oriented Selection Sets53Gambar 3.17 Modelling Group54Gambar 3.18 Ketebalan Pylon Komposit54Gambar 3.19 Ilustrasi Penyusunan Arah Orientasi Sudut Komposit54Gambar 3.21 Boundary condition kondisi 1 simulasi kaki palsu pada ANSYS55Gambar 3.22 Body contact kaki palsu transfemoral56Gambar 3.23 Mesh pada kaki palsu57Gambar 3.24 Grafik Hasil Uji Konvergensi Simulasi58Gambar 3.25 Model pengujian berdasarkan referensi penelitian oleh Noori Kareem59Gambar 3.26 Hasil total deformasi maksimum60Gambar 4.1 Hasil Simulasi Tegangan Von-Mises Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heelstrike (a) (0°/0°), (b) (90°/90°), (c) (0°/90°), (d) (45°/-45°)66Gambar 4.3 Hasil Simulasi Total Deformasi Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heelstrike (a) (0°/0°), (b) (90°/90°), (c) (0°/90°), (d) (45°/-45°)67Gambar 4.4 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Tegangan Von-misesMaksimum pada Pengujian Heel strike68Gambar 4.5 Hasil Simulasi Niali Kegagalan Tsai-Wu Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heelstrike (a) (0°/0°), (b) (90°/90°), (c) (0°/90°), (d) (45°/-45°)67Gambar 4.7 Hasil Simulasi Niali Safety factor Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heel	Gambar 3.10 Model Mikrostruktur Komposit Serat/Resin UD	50
Gambar 3.12 Input Material dan Ketebalan52Gambar 3.13 Input Arah Orientasi Sudut Serat.52Gambar 3.14 Penyusunan Orientasi Sudut (a) 0° (b) 90° (c) 45° (d) -45°53Gambar 3.15 Penentuan Sumbu Rosettes53Gambar 3.15 Penentuan Sumbu Rosettes53Gambar 3.16 Penentuan Sumbu Oriented Selection Sets53Gambar 3.17 Modelling Group54Gambar 3.18 Ketebalan Pylon Komposit54Gambar 3.19 Ilustrasi Penyusunan Arah Orientasi Sudut Komposit54Gambar 3.20 Boundary condition kondisi 1 simulasi kaki palsu pada ANSYS55Gambar 3.21 Boundary condition kondisi 2 simulasi kaki palsu pada ANSYS55Gambar 3.22 Body contact kaki palsu transfemoral56Gambar 3.23 Mesh pada kaki palsu57Gambar 3.24 Grafik Hasil Uji Konvergensi Simulasi58Gambar 3.25 Model pengujian berdasarkan referensi penelitian oleh Noori Kareem59Gambar 3.24 Hasil total deformasi maksimum60Gambar 3.25 Model pengujian berdasarkan referensi penelitian oleh Noori Kareem59Gambar 4.1 Hasil Simulasi Tegangan Von-Mises Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heelstrike (a) (0°/0°), (b) (90°/90°), (c) (0°90°), (d) (45°/-45°)66Gambar 4.2 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Tegangan Von-misesMaksimum pada Pengujian Heel strike68Gambar 4.4 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Total DeformasiMaksimum pada Pengujian Heel strike68Gambar 4.4 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Total DeformasiMaksimum pada Pengujian Heel strike68 </td <td>Gambar 3.11 <i>Mesh</i> pada Pylon</td> <td>51</td>	Gambar 3.11 <i>Mesh</i> pada Pylon	51
Gambar 3.13 Input Arah Orientasi Sudut Serat52Gambar 3.14 Penyusunan Orientasi Sudut (a) 0° (b) 90° (c) 45° (d) -45°53Gambar 3.15 Penentuan Sumbu Rosettes53Gambar 3.16 Penentuan Sumbu Oriented Selection Sets53Gambar 3.17 Modelling Group54Gambar 3.18 Ketebalan Pylon Komposit54Gambar 3.19 Ilustrasi Penyusunan Arah Orientasi Sudut Komposit54Gambar 3.20 Boundary condition kondisi 1 simulasi kaki palsu pada ANSYS55Gambar 3.21 Boundary condition kondisi 2 simulasi kaki palsu pada ANSYS55Gambar 3.22 Body contact kaki palsu transfemoral56Gambar 3.24 Grafik Hasil Uji Konvergensi Simulasi58Gambar 3.25 Model pengujian berdasarkan referensi penelitian oleh Noori Kareem59Gambar 3.26 Hasil total deformasi maksimum60Gambar 4.1 Hasil Simulasi Tegangan Von-Mises Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heelstrike (a) (0°/0°), (b) (90°/90°), (c) (0°/90°), (d) (45°/-45°)66Gambar 4.2 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Tegangan Von-misesMaksimum pada Pengujian Heel strike66Gambar 4.3 Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Total DeformasiMaksimum pada Pengujian Heel strike68Gambar 4.5 Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Total DeformasiMaksimum pada Pengujian Heel strike68Gambar 4.5 Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Total DeformasiMaksimum pada Pengujian Heel strike68Gambar 4.5 Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Total DeformasiMaksimum pada Pengujian Heel strike68	Gambar 3.12 Input Material dan Ketebalan	52
Gambar 3.14 Penyusunan Orientasi Sudut (a) 0° (b) 90° (c) 45° (d) -45°53Gambar 3.15 Penentuan Sumbu Rosettes53Gambar 3.16 Penentuan Sumbu Oriented Selection Sets53Gambar 3.17 Modelling Group54Gambar 3.18 Ketebalan Pylon Komposit54Gambar 3.19 Ilustrasi Penyusunan Arah Orientasi Sudut Komposit54Gambar 3.20 Boundary condition kondisi 1 simulasi kaki palsu pada ANSYS55Gambar 3.21 Boundary condition kondisi 2 simulasi kaki palsu pada ANSYS55Gambar 3.22 Body contact kaki palsu transfemoral56Gambar 3.23 Mesh pada kaki palsu57Gambar 3.24 Grafik Hasil Uji Konvergensi Simulasi58Gambar 3.25 Model pengujian berdasarkan referensi penelitian oleh Noori Kareem59Gambar 3.27 Hasil tegangan von-mises maksimum60Gambar 4.1 Hasil Simulasi Tegangan Von-Mises Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heelstrike (a) (0°/0°), (b) (90°/90°), (c) (0°/90°), (d) (45°/-45°)66Gambar 4.3 Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Tegangan Von-misesMaksimum pada Pengujian Heel strike68Gambar 4.5 Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Total DeformasiMaksimum pada Pengujian Heel strike68Gambar 4.5 Hasil Simulasi Nilai Kegagalan Tsai-Wu Setiap Variasi Sudut pada PengujianHeel strike (a) (0°/0°), (b) (90°/90°), (c) (0°/90°), (d) (45°/-45°)69Gambar 4.7 Hasil Simulasi Nilai Safety factor Setiap Variasi Sudut pada PengujianHeel strike (a) (0°/0°), (b) (90°/90°), (c) (0°/90°), (d) (45°/-45°)69Gambar 4.7 Hasil Simulasi Nilai Safety factor Setiap Variasi Sudut pada Pe	Gambar 3.13 Input Arah Orientasi Sudut Serat	52
Gambar 3.15 Penentuan Sumbu Rosettes53Gambar 3.16 Penentuan Sumbu Oriented Selection Sets53Gambar 3.17 Modelling Group54Gambar 3.18 Ketebalan Pylon Komposit54Gambar 3.19 Ilustrasi Penyusunan Arah Orientasi Sudut Komposit54Gambar 3.20 Boundary condition kondisi 1 simulasi kaki palsu pada ANSYS55Gambar 3.21 Boundary condition kondisi 2 simulasi kaki palsu pada ANSYS55Gambar 3.22 Body contact kaki palsu transfemoral56Gambar 3.24 Grafik Hasil Uji Konvergensi Simulasi58Gambar 3.25 Model pengujian berdasarkan referensi penelitian oleh Noori Kareem59Gambar 3.26 Hasil total deformasi maksimum60Gambar 4.1 Hasil Simulasi Tegangan Von-Mises Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heelstrike (a) (0°/0°), (b) (90°/90°), (c) (0°/90°), (d) (45°/-45°)66Gambar 4.2 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Tegangan Von-misesMaksimum pada Pengujian Heel strike66Gambar 4.4 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Total DeformasiMaksimum pada Pengujian Heel strike68Gambar 4.4 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Total DeformasiMaksimum pada Pengujian Heel strike68Gambar 4.4 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Nilai Tsai-Wu padaPengujian Heel strike69Gambar 4.4 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Nilai Tsai-Wu padaPengujian Heel strike69Gambar 4.5 Hasil Simulasi Nilai Kagagalan Tsai-Wu Setiap Variasi Sudut pada PengujianHeel strike (a) (0°/0°), (b) (90°/90°), (c) (0°/90°), (d) (Gambar 3.14 Penyusunan Orientasi Sudut (a) 0° (b) 90° (c) 45° (d) -45°	53
Gambar 3.16 Penentuan Sumbu Oriented Selection Sets53Gambar 3.17 Modelling Group54Gambar 3.18 Ketebalan Pylon Komposit54Gambar 3.19 Ilustrasi Penyusunan Arah Orientasi Sudut Komposit54Gambar 3.20 Boundary condition kondisi 1 simulasi kaki palsu pada ANSYS55Gambar 3.21 Boundary condition kondisi 2 simulasi kaki palsu pada ANSYS55Gambar 3.21 Boundary condition kondisi 2 simulasi kaki palsu pada ANSYS55Gambar 3.24 Grafik Hasil palsu transfemoral56Gambar 3.24 Grafik Hasil Uji Konvergensi Simulasi57Gambar 3.25 Model pengujian berdasarkan referensi penelitian oleh Noori Kareem59Gambar 3.26 Hasil total deformasi maksimum60Gambar 4.1 Hasil Simulasi Tegangan Von-Mises Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heelstrike (a) (0°/0°), (b) (90°/90°), (c) (0°/90°), (d) (45°/-45°)66Gambar 4.2 Grafik Hasil Simulasi Total Deformasi Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heel strike66Gambar 4.4 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Total Deformasi67Gambar 4.4 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Total Deformasi68Gambar 4.4 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Total Deformasi68Gambar 4.5 Hasil Simulasi Nilai Kegagalan Tsai-Wu Setiap Variasi Sudut pada Pengujian69Gambar 4.6 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Nilai Tsai-Wu pada69Gambar 4.7 Hasil Simulasi Nilai Safety factor Setiap Variasi Sudut pada Pengujian69Gambar 4.6 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Nilai Tsai-Wu pada69Gambar 4.7 Hasil Simula	Gambar 3.15 Penentuan Sumbu Rosettes	53
Gambar 3.17 Modelling Group54Gambar 3.18 Ketebalan Pylon Komposit54Gambar 3.19 Ilustrasi Penyusunan Arah Orientasi Sudut Komposit54Gambar 3.20 Boundary condition kondisi 1 simulasi kaki palsu pada ANSYS55Gambar 3.21 Boundary condition kondisi 2 simulasi kaki palsu pada ANSYS55Gambar 3.21 Boundary condition kondisi 2 simulasi kaki palsu pada ANSYS55Gambar 3.22 Body contact kaki palsu transfemoral56Gambar 3.23 Mesh pada kaki palsu57Gambar 3.24 Grafik Hasil Uji Konvergensi Simulasi58Gambar 3.25 Model pengujian berdasarkan referensi penelitian oleh Noori Kareem59Gambar 3.26 Hasil total deformasi maksimum60Gambar 4.1 Hasil Simulasi Tegangan Von-Mises Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heelstrike (a) (0°/0°), (b) (90°/90°), (c) (0°/90°), (d) (45°/-45°)66Gambar 4.2 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Tegangan Von-misesMaksimum pada Pengujian Heel strike66Gambar 4.3 Hasil Simulasi Total Deformasi Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heel strike68Gambar 4.4 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Total Deformasi68Gambar 4.5 Hasil Simulasi Nilai Kegagalan Tsai-Wu Setiap Variasi Sudut pada Pengujian69Gambar 4.6 Grafik Hasil Simulasi Nilai Kegagalan Tsai-Wu Setiap Variasi Sudut pada Pengujian69Gambar 4.7 Hasil Simulasi Nilai Safety factor Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heel69Gambar 4.7 Hasil Simulasi Nilai Safety factor Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heel71Gambar 4.8 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Nilai Tsai-	Gambar 3.16 Penentuan Sumbu Oriented Selection Sets	53
Gambar 3.18 Ketebalan Pylon Komposit54Gambar 3.19 Ilustrasi Penyusunan Arah Orientasi Sudut Komposit54Gambar 3.20 Boundary condition kondisi 1 simulasi kaki palsu pada ANSYS55Gambar 3.21 Boundary condition kondisi 2 simulasi kaki palsu pada ANSYS55Gambar 3.22 Body contact kaki palsu transfemoral56Gambar 3.23 Mesh pada kaki palsu57Gambar 3.24 Grafik Hasil Uji Konvergensi Simulasi58Gambar 3.25 Model pengujian berdasarkan referensi penelitian oleh Noori Kareem59Gambar 3.26 Hasil total deformasi maksimum60Gambar 3.27 Hasil tegangan von-mises maksimum60Gambar 4.1 Hasil Simulasi Tegangan Von-Mises Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heelstrike (a) $(0^\circ/0^\circ)$, (b) $(90^\circ/90^\circ)$, (c) $(0^\circ/90^\circ)$, (d) $(45^\circ/-45^\circ)$ Gambar 4.2 Grafik Hasil Simulasi Total Deformasi Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heel strike(a) $(0^\circ/0^\circ)$, (b) $(90^\circ/90^\circ)$, (c) $(0^\circ/90^\circ)$, (d) $(45^\circ/-45^\circ)$ Gambar 4.4 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Tegangan Von-misesMaksimum pada Pengujian Heel strike(a) $(0^\circ/0^\circ)$, (b) $(90^\circ/90^\circ)$, (c) $(0^\circ/90^\circ)$, (d) $(45^\circ/-45^\circ)$ Gambar 4.4 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Total DeformasiMaksimum pada Pengujian Heel strike(a) $(0^\circ/0^\circ)$, (b) $(90^\circ/90^\circ)$, (c) $(0^\circ/90^\circ)$, (d) $(45^\circ/-45^\circ)$ Gambar 4.5 Hasil Simulasi Nilai Kegagalan Tsai-Wu Setiap Variasi Sudut pada PengujianHeel strike (a) $(0^\circ/0^\circ)$, (b) $(90^\circ/90^\circ)$, (c) $(0^\circ/90^\circ)$, (d) $(45^\circ/-45^\circ)$ Gambar 4.6 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Nilai Tsai-Wu padaPengujian Heel	Gambar 3.17 Modelling Group	54
Gambar 3.19 Ilustrasi Penyusunan Arah Orientasi Sudut Komposit54Gambar 3.20 Boundary condition kondisi 1 simulasi kaki palsu pada ANSYS55Gambar 3.21 Boundary condition kondisi 2 simulasi kaki palsu pada ANSYS55Gambar 3.22 Body contact kaki palsu transfemoral56Gambar 3.23 Mesh pada kaki palsu57Gambar 3.24 Grafik Hasil Uji Konvergensi Simulasi58Gambar 3.25 Model pengujian berdasarkan referensi penelitian oleh Noori Kareem59Gambar 3.26 Hasil total deformasi maksimum59Gambar 4.1 Hasil Simulasi Tegangan Von-Mises Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heelstrike (a) (0°/0°), (b) (90°/90°), (c) (0°/90°), (d) (45°/-45°)66Gambar 4.2 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Tegangan Von-misesMaksimum pada Pengujian Heel strike66Gambar 4.3 Hasil Simulasi Total Deformasi Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heel strike(a) (0°/0°), (b) (90°/90°), (c) (0°/90°), (d) (45°/-45°)67Gambar 4.4 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Total DeformasiMaksimum pada Pengujian Heel strike68Gambar 4.5 Hasil Simulasi Nilai Kegagalan Tsai-Wu Setiap Variasi Sudut pada PengujianHeel strike (a) (0°/0°), (b) (90°/90°), (c) (0°/90°), (d) (45°/-45°)69Gambar 4.7 Hasil Simulasi Nilai Safety factor Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heelstrike (a) (0°/0°), (b) (90°/90°), (c) (0°/90°), (d) (45°/-45°)69Gambar 4.7 Hasil Simulasi Nilai Safety factor Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heelstrike (a) (0°/0°), (b) (90°/90°), (c) (0°/90°), (d) (45°/-45°)71Gambar 4.8 Grafik Hasil Simulasi Variasi	Gambar 3.18 Ketebalan Pylon Komposit	54
Gambar 3.20 Boundary condition kondisi 1 simulasi kaki palsu pada ANSYS55Gambar 3.21 Boundary condition kondisi 2 simulasi kaki palsu pada ANSYS55Gambar 3.22 Body contact kaki palsu transfemoral56Gambar 3.23 Mesh pada kaki palsu57Gambar 3.24 Grafik Hasil Uji Konvergensi Simulasi58Gambar 3.25 Model pengujian berdasarkan referensi penelitian oleh Noori Kareem59Gambar 3.26 Hasil total deformasi maksimum59Gambar 3.27 Hasil tegangan von-mises maksimum60Gambar 4.1 Hasil Simulasi Tegangan Von-Mises Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heelstrike (a) (0°/0°), (b) (90°/90°), (c) (0°/90°), (d) (45°/-45°)66Gambar 4.2 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Tegangan Von-misesMaksimum pada Pengujian Heel strike66(a) (0°/0°), (b) (90°/90°), (c) (0°/90°), (d) (45°/-45°)67Gambar 4.3 Hasil Simulasi Total Deformasi Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heel strike68(a) (0°/0°), (b) (90°/90°), (c) (0°/90°), (d) (45°/-45°)67Gambar 4.4 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Total Deformasi68Gambar 4.5 Hasil Simulasi Nilai Kegagalan Tsai-Wu Setiap Variasi Sudut pada Pengujian69Gambar 4.6 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Nilai Tsai-Wu pada69Gambar 4.7 Hasil Simulasi Nilai Safety factor Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heel71Gambar 4.8 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Nilai Safety factor pada71Gambar 4.8 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Nilai Safety factor pada72	Gambar 3.19 Ilustrasi Penyusunan Arah Orientasi Sudut Komposit	54
Gambar 3.21 Boundary condition kondisi 2 simulasi kaki palsu pada ANSYS 55 Gambar 3.22 Body contact kaki palsu transfemoral. 56 Gambar 3.23 Mesh pada kaki palsu 57 Gambar 3.24 Grafik Hasil Uji Konvergensi Simulasi 58 Gambar 3.25 Model pengujian berdasarkan referensi penelitian oleh Noori Kareem 59 Gambar 3.26 Hasil total deformasi maksimum 59 Gambar 3.27 Hasil tegangan von-mises maksimum 60 Gambar 4.1 Hasil Simulasi Tegangan Von-Mises Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heel strike (a) (0°/0°), (b) (90°/90°), (c) (0°/90°), (d) (45°/-45°) 66 Gambar 4.2 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Tegangan Von-mises 66 Gambar 4.3 Hasil Simulasi Total Deformasi Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heel strike (a) (0°/0°), (b) (90°/90°), (c) (0°/90°), (d) (45°/-45°) 67 Gambar 4.4 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Total Deformasi 68 Gambar 4.5 Hasil Simulasi Nilai Kegagalan Tsai-Wu Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heel strike (a) (0°/0°), (b) (90°/90°), (c) (0°/90°), (d) (45°/-45°) 69 Gambar 4.6 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Nilai Tsai-Wu pada 69 Gambar 4.6 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Nilai Tsai-Wu pada 69 Gambar 4.6 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Nilai Tsai-Wu pada 69 Gamb	Gambar 3.20 Boundary condition kondisi 1 simulasi kaki palsu pada ANSYS	55
Gambar 3.22 Body contact kaki palsu transfemoral.56Gambar 3.23 Mesh pada kaki palsu57Gambar 3.24 Grafik Hasil Uji Konvergensi Simulasi58Gambar 3.25 Model pengujian berdasarkan referensi penelitian oleh Noori Kareem59Gambar 3.26 Hasil total deformasi maksimum60Gambar 3.27 Hasil tegangan von-mises maksimum60Gambar 4.1 Hasil Simulasi Tegangan Von-Mises Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heelstrike (a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ Gambar 4.2 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Tegangan Von-misesMaksimum pada Pengujian Heel strike(a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ Gambar 4.3 Hasil Simulasi Total Deformasi Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heel strike(a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ Gambar 4.4 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Total DeformasiMaksimum pada Pengujian Heel strike(a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ Gambar 4.5 Hasil Simulasi Nilai Kegagalan Tsai-Wu Setiap Variasi Sudut pada PengujianHeel strike (a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ Gambar 4.6 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Nilai Tsai-Wu padaPengujian Heel strikeGambar 4.6 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Nilai Tsai-Wu padaPengujian Heel strike (a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ Gambar 4.7 Hasil Simulasi Nilai	Gambar 3.21 Boundary condition kondisi 2 simulasi kaki palsu pada ANSYS	55
Gambar 3.23 Mesh pada kaki palsu57Gambar 3.24 Grafik Hasil Uji Konvergensi Simulasi58Gambar 3.25 Model pengujian berdasarkan referensi penelitian oleh Noori Kareem59Gambar 3.26 Hasil total deformasi maksimum59Gambar 3.27 Hasil tegangan von-mises maksimum60Gambar 4.1 Hasil Simulasi Tegangan Von-Mises Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heelstrike (a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ Maksimum pada Pengujian Heel strike(a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ Maksimum pada Pengujian Heel strike(a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ Gambar 4.3 Hasil Simulasi Total Deformasi Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heel strike(a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ Gambar 4.4 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Total DeformasiMaksimum pada Pengujian Heel strike(a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ Gambar 4.5 Hasil Simulasi Nilai Kegagalan Tsai-Wu Setiap Variasi Sudut pada PengujianHeel strike (a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ Gambar 4.6 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Nilai Tsai-Wu padaPengujian Heel strikeGambar 4.7 Hasil Simulasi Nilai Safety factor Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heelstrike (a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ Gambar 4.8 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhada	Gambar 3.22 <i>Body contact</i> kaki palsu transfemoral	56
Gambar 3.24 Grafik Hasil Uji Konvergensi Simulasi58Gambar 3.25 Model pengujian berdasarkan referensi penelitian oleh Noori Kareem59Gambar 3.26 Hasil total deformasi maksimum59Gambar 3.27 Hasil tegangan von-mises maksimum60Gambar 4.1 Hasil Simulasi Tegangan Von-Mises Setiap Variasi Sudut pada Pengujian <i>Heel</i> strike (a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ Maksimum pada Pengujian <i>Heel strike</i> (a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ Maksimum pada Pengujian <i>Heel strike</i> (a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ Gambar 4.3 Hasil Simulasi Total Deformasi Setiap Variasi Sudut pada Pengujian <i>Heel strike</i> (a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ Maksimum pada Pengujian <i>Heel strike</i> (a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ Maksimum pada Pengujian <i>Heel strike</i> Maksimum pada Pengujian Heel strikeMaksimum pada Pengujian Heel strike(a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ Gambar 4.5 Hasil Simulasi Nilai Kegagalan Tsai-Wu Setiap Variasi Sudut pada PengujianHeel strike (a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ Gambar 4.6 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Nilai Tsai-Wu padaPengujian Heel strikeGambar 4.7 Hasil Simulasi Nilai Safety factor Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heelstrike (a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c)	Gambar 3.23 <i>Mesh</i> pada kaki palsu	57
Gambar 3.25 Model pengujian berdasarkan referensi penelitian oleh Noori Kareem59Gambar 3.26 Hasil total deformasi maksimum59Gambar 3.27 Hasil tegangan von-mises maksimum60Gambar 4.1 Hasil Simulasi Tegangan Von-Mises Setiap Variasi Sudut pada Pengujian <i>Heel</i> strike (a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ Gambar 4.2 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Tegangan Von-misesMaksimum pada Pengujian <i>Heel strike</i> (a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ Gambar 4.3 Hasil Simulasi Total Deformasi Setiap Variasi Sudut pada Pengujian <i>Heel strike</i> (a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ Gambar 4.4 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Total DeformasiMaksimum pada Pengujian <i>Heel strike</i> (a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ Gambar 4.5 Hasil Simulasi Nilai Kegagalan Tsai-Wu Setiap Variasi Sudut pada Pengujian <i>Heel strike</i> (a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ Gambar 4.6 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Nilai Tsai-Wu padaPengujian <i>Heel strike</i> Pengujian Heel strike (a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ Gambar 4.7 Hasil Simulasi Nilai Safety factor Setiap Variasi Sudut pada Pengujian <i>Heel</i> strike (a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ Gambar 4.8 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Nilai Safety factor padaPengujian <i>H</i>	Gambar 3.24 Grafik Hasil Uji Konvergensi Simulasi	58
Gambar 3.26 Hasil total deformasi maksimum59Gambar 3.27 Hasil tegangan von-mises maksimum60Gambar 4.1 Hasil Simulasi Tegangan Von-Mises Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heelstrike (a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ Gambar 4.2 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Tegangan Von-misesMaksimum pada Pengujian Heel strike(a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ Gambar 4.3 Hasil Simulasi Total Deformasi Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heel strike(a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ Gambar 4.4 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Total DeformasiMaksimum pada Pengujian Heel strike(a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ Gambar 4.5 Hasil Simulasi Nilai Kegagalan Tsai-Wu Setiap Variasi Sudut pada PengujianHeel strike (a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ Gambar 4.6 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Nilai Tsai-Wu padaPengujian Heel strikePengujian Heel strike69Gambar 4.7 Hasil Simulasi Nilai Safety factor Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heelstrike (a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ 71Gambar 4.8 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Nilai Safety factor padaPengujian Heel strike72	Gambar 3.25 Model pengujian berdasarkan referensi penelitian oleh Noori Kareem	59
Gambar 3.27 Hasil tegangan von-mises maksimum60Gambar 4.1 Hasil Simulasi Tegangan Von-Mises Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heelstrike (a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ Gambar 4.2 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Tegangan Von-misesMaksimum pada Pengujian Heel strike(a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ (a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ (a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ (a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ Gambar 4.4 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Total DeformasiMaksimum pada Pengujian Heel strikeMaksimum pada Pengujian Heel strike(a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ Gambar 4.5 Hasil Simulasi Nilai Kegagalan Tsai-Wu Setiap Variasi Sudut pada PengujianHeel strike (a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ Gambar 4.6 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Nilai Tsai-Wu padaPengujian Heel strike69Gambar 4.7 Hasil Simulasi Nilai Safety factor Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heelstrike (a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ 71Gambar 4.8 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Nilai Safety factor padaPengujian Heel strike72	Gambar 3.26 Hasil total deformasi maksimum	59
Gambar 4.1 Hasil Simulasi Tegangan Von-Mises Setiap Variasi Sudut pada Pengujian <i>Heel strike</i> (a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$	Gambar 3.27 Hasil tegangan von-mises maksimum	60
strike (a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ 66Gambar 4.2 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Tegangan Von-misesMaksimum pada Pengujian Heel strike66Gambar 4.3 Hasil Simulasi Total Deformasi Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heel strike(a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ Gambar 4.4 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Total DeformasiMaksimum pada Pengujian Heel strikeMaksimum pada Pengujian Heel strikeGambar 4.5 Hasil Simulasi Nilai Kegagalan Tsai-Wu Setiap Variasi Sudut pada PengujianHeel strike (a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ Gambar 4.6 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Nilai Tsai-Wu padaPengujian Heel strikePengujian Heel strike69Gambar 4.7 Hasil Simulasi Nilai Safety factor Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heelstrike (a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ 71Gambar 4.8 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Nilai Safety factor padaPengujian Heel strike72	Gambar 4.1 Hasil Simulasi Tegangan Von-Mises Setiap Variasi Sudut pada Pengujia	n Heel
Gambar 4.2 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Tegangan Von-mises Maksimum pada Pengujian <i>Heel strike</i>	<i>strike</i> (a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$	66
Maksimum pada Pengujian Heel strike66Gambar 4.3 Hasil Simulasi Total Deformasi Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heel strike66(a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ 67Gambar 4.4 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Total Deformasi67Maksimum pada Pengujian Heel strike68Gambar 4.5 Hasil Simulasi Nilai Kegagalan Tsai-Wu Setiap Variasi Sudut pada Pengujian68Gambar 4.6 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Nilai Tsai-Wu pada69Gambar 4.6 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Nilai Tsai-Wu pada69Gambar 4.7 Hasil Simulasi Nilai Safety factor Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heel69strike (a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ 71Gambar 4.8 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Nilai Safety factor pada72	Gambar 4.2 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Tegangan Von-mises	
Gambar 4.3 Hasil Simulasi Total Deformasi Setiap Variasi Sudut pada Pengujian <i>Heel strike</i> (a) (0°/0°), (b) (90°/90°), (c) (0°/90°), (d) (45°/-45°)	Maksimum pada Pengujian <i>Heel strike</i>	66
(a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$	Gambar 4.3 Hasil Simulasi Total Deformasi Setiap Variasi Sudut pada Pengujian <i>Heel s</i>	trike
Gambar 4.4 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Total Deformasi Maksimum pada Pengujian <i>Heel strike</i>	(a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$	67
Maksimum pada Pengujian Heel strike68Gambar 4.5 Hasil Simulasi Nilai Kegagalan Tsai-Wu Setiap Variasi Sudut pada PengujianHeel strike (a) (0°/0°), (b) (90°/90°), (c) (0°/90°), (d) (45°/-45°)Gambar 4.6 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Nilai Tsai-Wu padaPengujian Heel strikeGambar 4.7 Hasil Simulasi Nilai Safety factor Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heelstrike (a) (0°/0°), (b) (90°/90°), (c) (0°/90°), (d) (45°/-45°)Gambar 4.8 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Nilai Safety factor padaPengujian Heel strike71Gambar 4.8 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Nilai Safety factor padaPengujian Heel strike72	Gambar 4.4 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Total Deformasi	
Gambar 4.5 Hasil Simulasi Nilai Kegagalan Tsai-Wu Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Heel strike (a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$	Maksimum pada Penguijan <i>Heel strike</i>	68
Heel strike (a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$	Gambar 4.5 Hasil Simulasi Nilai Kegagalan Tsai-Wu Setiap Variasi Sudut pada Penguji	an
Gambar 4.6 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Nilai Tsai-Wu pada Pengujian <i>Heel strike</i>	<i>Heel strike</i> (a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$	69
Pengujian <i>Heel strike</i>	Gambar 4.6 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Nilai Tsai-Wu pada	
Gambar 4.7 Hasil Simulasi Nilai <i>Safety factor</i> Setiap Variasi Sudut pada Pengujian <i>Heel strike</i> (a) (0°/0°), (b) (90°/90°), (c) (0°/90°), (d) (45°/-45°)71 Gambar 4.8 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Nilai <i>Safety factor</i> pada Pengujian <i>Heel strike</i>	Penguijan Heel strike	69
<i>strike</i> (a) (0°/0°), (b) (90°/90°), (c) (0°/90°), (d) (45°/-45°)	Gambar 4.7 Hasil Simulasi Nilai Safety factor Setiap Variasi Sudut pada Penguijan Heel	l
Gambar 4.8 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Nilai <i>Safety factor</i> pada Pengujian <i>Heel strike</i>	<i>strike</i> (a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$	71
Pengujian <i>Heel strike</i>	Gambar 4.8 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Nilai Safety factor pada	
	Pengujian <i>Heel strike</i>	72

Gambar 4.9 Hasil Simulasi Nilai Tegangan Von-Mises Setiap Variasi Ketebalan pada
Pengujian <i>Heel strike</i> (a) 4 mm, (b) 5 mm, (c) 6 mm, (d) 7 mm, (e) 8 mm, (f) 9 mm, (g) 10
mm, (h) 11 mm, (i) 12 mm, (j) 13 mm, (k) 14 mm
Gambar 4.10 Grafik Hasil Simulasi Variasi Ketebalan terhadap Tegangan Von-mises
Maksimum pada Pengujian <i>Heel strike</i>
Gambar 4.11 Hasil Simulasi Nilai Total Deformasi Setiap Variasi Ketebalan pada Pengujian
<i>Heel strike</i> (a) 4 mm, (b) 5 mm, (c) 6 mm, (d) 7 mm, (e) 8 mm, (f) 9 mm, (g) 10 mm, (h) 11
mm. (i) 12 mm. (i) 13 mm. (k) 14 mm
Gambar 4.12 Grafik Hasil Simulasi Variasi Ketebalan terhadap Nilai Total Deformasi
Maksimum pada Pengujian <i>Heel strike</i>
Gambar 4.13 Hasil Simulasi Nilai <i>Safety factor</i> Setiap Variasi Ketebalan pada Pengujian <i>Heel</i>
<i>strike</i> (a) 4 mm, (b) 5 mm, (c) 6 mm, (d) 7 mm, (e) 8 mm, (f) 9 mm, (g) 10 mm, (h) 11 mm,
(i) 12 mm, (i) 13 mm, (k) 14 mm
Gambar 4.14 Grafik Hasil Simulasi Variasi Ketebalan terhadap Nilai Safety factor pada
Pengujian <i>Heel strike</i>
Gambar 4.15 Grafik Hasil Simulasi Variasi Ketebalan terhadap Nilai Safety factor pada
Pengujian <i>Heel strike</i> di Seluruh Level
Gambar 4.16 Hasil Simulasi Tegangan Von-Mises Setiap Variasi Sudut pada Pengujian <i>Toe-</i>
<i>off</i> (a) (0°/0°), (b) (90°/90°), (c) (0°/90°), (d) (45°/-45°)
Gambar 4.17 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Tegangan Von-mises
Maksimum pada Pengujian <i>Toe-off</i>
Gambar 4.18 Hasil Simulasi Total Deformasi Setiap Variasi Sudut pada Pengujian <i>Toe-off</i> (a)
(0°/0°), (b) (90°/90°), (c) (0°/90°), (d) (45°/-45°)
Gambar 4.19 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Total Deformasi Maksimum
pada Pengujian <i>Toe-off</i>
Gambar 4.20 Hasil Simulasi Nilai Kegagalan Tsai-Wu Setiap Variasi Sudut pada Pengujian
<i>Toe-off</i> (a) $(0^{\circ}/0^{\circ})$, (b) $(90^{\circ}/90^{\circ})$, (c) $(0^{\circ}/90^{\circ})$, (d) $(45^{\circ}/-45^{\circ})$
Gambar 4.21 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Nilai Tsai-Wu pada
Pengujian Toe-off
Gambar 4.22 Hasil Simulasi Nilai Safety factor Setiap Variasi Sudut pada Pengujian Toe-off
(a) (0°/0°), (b) (90°/90°), (c) (0°/90°), (d) (45°/-45°)
Gambar 4.23 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Nilai Safety factor pada
Pengujian Toe-off
Gambar 4.24 Hasil Simulasi Nilai Tegangan Von-Mises Setiap Variasi Ketebalan pada
Pengujian Toe-off (a) 4 mm, (b) 5 mm, (c) 6 mm, (d) 7 mm, (e) 8 mm, (f) 9 mm, (g) 10 mm,
(h) 11 mm, (i) 12 mm, (j) 13 mm, (k) 14 mm
Gambar 4.25 Grafik Hasil Simulasi Variasi Ketebalan terhadap Nilai Tegangan von-mises
pada Pengujian <i>Toe-off</i>
Gambar 4.26 Hasil Simulasi Nilai Total Deformasi Setiap Variasi Ketebalan pada Pengujian
<i>Toe-off</i> (a) 4 mm, (b) 5 mm, (c) 6 mm, (d) 7 mm, (e) 8 mm, (f) 9 mm, (g) 10 mm, (h) 11 mm,
(i) 12 mm, (j) 13 mm, (k) 14 mm90
Gambar 4.27 Grafik Hasil Simulasi Variasi Ketebalan terhadap Nilai Total Deformasi pada
Pengujian Toe-off
Gambar 4.28 Hasil Simulasi Nilai Safety factor Setiap Variasi Ketebalan pada Pengujian Toe-
<i>off</i> (a) 4 mm, (b) 5 mm, (c) 6 mm, (d) 7 mm, (e) 8 mm, (f) 9 mm, (g) 10 mm, (h) 11 mm, (i)
12 mm, (j) 13 mm, (k) 14 mm92

Gambar 4.29 Grafik Hasil Simulasi Variasi Ketebalan terhadap Nilai Safety factor pada	
Pengujian Toe-off	.92
Gambar 4.30 Grafik Hasil Simulasi Variasi Ketebalan terhadap Nilai Safety factor pada	
Pengujian Toe-off di Seluruh Level	.93

DAFTAR TABEL

Tabel 2.1 Test force of the proof test of end attachments for test loading level P5, P4, P	37
Tabel 2.2 Test forces of all principal tests and presribed number of cycles of the cyclic	test for
test loading levels P5, P4 and P3	7
Tabel 2.3 Test forces of all separate tests on ankle-foot units and prescribed number of	f cycles
of the cyclic test, for test loading level P5, P4 and P3	
Tabel 2.4 Test forces of the proof test of end attachments for test loading levels P6, P7	<i>and</i> P8 9
Tabel 2.5 Test forces of all principal tests and prescribed number of cycles of the cyclic	c test,
for test loading levels P6, P7 and P8	9
Tabel 2.6 Test forces of all separate's tests on ankle foot devices and foot units and	
prescribed number of cycles of the cyclic test for test loading level P6, P7, and P8	10
Tabel 2.7 Komparasi sifat mekanik dari serat Alam (Loan, 2006)	22
Tabel 2.8 Properties Serat Kenaf	24
Tabel 2.9 Properties Epoksi	24
Tabel 2.10 Jenis Variasi yang digunakan	29
Tabel 2.11 Perbandingan Pylon Serat Karbon PLA dengan tipe lainnya (Tahir & Kadhi	im,
2021)	35
Tabel 2.12 Jenis Komposit Spesimen	37
Tabel 2.13 Data Analisis Pylon	37
Tabel 3.1 Static Test Procedure – Ultimate Static Test Force	46
Tabel 3.2 Properties Serat Kenaf	46
Tabel 3.3 Properties Resin Epoksi	46
Tabel 3.4 Properties Alumunium 6061 (ASM Aerospace Specification Metals Inc.)	47
Tabel 3.5 Penyusunan Orientasi Sudut Serat	47
Tabel 3.6 Konfigurasi Tumpukan Lamina	47
Tabel 3.7 Variasi Ketebalan Komposit pada Pylon	48
Tabel 3.8 Hasil Orthotropic Elasticity ANSYS Material Designer	51
Tabel 3.9 Hasil Uji Konvergensi Simulasi Static Structural	57
Tabel 3.10 Hasil perbandingan total deformasi	59
Tabel 3.11 Hasil perbandingan tegangan von-mises	60
Tabel 3.12 Perbandingan Hasil Material Designer dengan Hasil Kalkulasi Manual	62

"Halaman ini sengaja dikosongkan"

BAB I PENDAHULUAN

1.1 Latar Belakang

Dewasa ini perkembangan ilmu pengetahuan dan teknologi sangat pesat, baik dalam bidang material logam maupun material non-logam. Sampai saat ini, keberadaan material logam mendominasi pada sektor industri. Namun masih belum terpenuhi material yang mempunyai sifat tertentu dalam aplikasi di dunia industri sehingga dikembangkan material non-logam, khususnya material yang diperkuat serat alam yang lebih ringan, tahan korosi, murah, dan memiliki kekuatan yang bisa menyaingi dengan logam. Oleh karena itu, material komposit cocok untuk berbagai aplikasi industri, otomotif, arsitektur, dan biomedik. Perkembangan pada ilmu biomedik seperti pembuatan teknologi alat medis prostetik.

Prostetik adalah alat buatan yang menggantikan bagian tubuh manusia yang hilang, yang mungkin hilang karena trauma, penyakit, atau kondisi kelainan bawaan sejak lahir. Prostetik dirancang dimaksudkan untuk mengembalikan fungsi normal dari tubuh yang hilang. (Shurr & Cook, 1990). Berdasarkan data dari Survei Sosial Ekonomi Nasional (Susenas) pada tahun 2019, jumlah penyandang disabilitas mencapai 26 juta orang atau 9,7 % dari jumlah penduduk di Indonesia. Dengan jumlah data penyandang disabilitas di Indonesia, maka diciptakanlah teknologi prostetik yang mampu membantu penyandang disabilitas untuk bisa melakukan berbagai macam aktivitas sehari-hari.

Prostetik bawah lutut pada umumnya memiliki beberapa komponen utama yang terdiri dari 3 bagian penting yaitu *socket, pylon*, dan *foot-ankle system. Pylon* adalah komponen yang menghubungkan sendi lutut ke kaki dan menahan beban orang yang diamputasi ke lantai melalui kaki. *Pylon* biasanya dibuat dengan logam seperti baja agar memiliki kekuatan dan kekakuan mekanik yang tinggi. Untuk membatasi berat keseluruhan prostetik, *pylon* dibuat menjadi pipa berlubang. Aluminium paduan biasanya digunakan untuk membuat *pylon* karena relatif ringan dan telah menggantikan banyak logam baja pada material *pylon*. Perkembangan modern lainnya di *pylon* adalah penggabungan serat karbon untuk memproduksi produk yang ringan. Banyak pakar prostetik yakin bahwa serat superior ini pada akhirnya akan menggantikan logam dalam pembuatan *pylon* kaki prostetik. (P. K. Kumar et al., 2017)

Perkembangan teknologi komposit tidak hanya pada komposit sintetis, akan tetapi juga mengarah pada komposit alam dikarenakan keistimewaan sifatnya yang dapat didaur ulang atau istilah lain terbarukan. Komposit polimer dengan serat alam memiliki banyak keunggulan jika dibandingkan dengan komposit sintetis. Perkembangan material komposit alam sebagai pengganti logam dan karbon sangat menjadi perhatian, hal ini karena komposit alam memiliki sifat mekanik yang cukup baik, memiliki sifat isolator panas dan suara, tahan korosi, serta dapat dijadikan sebagai penghambat listrik yang baik selain itu juga ramah lingkungan. (Sirait, 2010)

Serat alam sebagai pengganti serat sintetis dalam matriks polimer menjadi fokus banyak ilmuwan dan insinyur. Alasan memilih serat alam yang diperkuat matriks polimer karena biaya murah dan dapat terurai secara alami. Karena banyak kelebihannya, pemanfaatan serat alam sebagai bahan baku produk telah banyak dilakukan berbagai penelitian dalam mendapatkan data sifat mekanis dari produk untuk memenuhi standar keamanan maupun standar ekonomis produk tersebut. Serat alam yang akan digunakan pada penelitian ini yaitu serat kenaf. Produksi serat alam di dunia pada 2018 diperkirakan mencapai 32 juta metrik ton. Serat jute merupakan serat alam (*natural fibre*) yang digunakan nomor dua terbanyak sesudah kapas (*cotton*) sebagai bahan keperluan hidup manusia (Townsend, 2020). Tanaman jute yang banyak berada di

Indonesia adalah jenis yute jawa yang biasa disebut tanaman kenaf. Tanaman kenaf banyak ditanam di Indonesia didaerah Jawa Barat, Jawa Tengah dan Jawa Timur.



Gambar 1.1 Produksi serat alam di dunia pada tahun 2018 (Townsend, 2020)

Tanaman jute mampu menghasilkan serat yang harganya terjangkau. Dari kandungan kimianya, serat dari tanaman jute mengandung kadar selulosa dan lignin yang sangat tinggi. Dan karenanya, serat ini sering digolongkan dalam kategori serat *bast* bersama dengan kenaf, rami, dan juga flaks (serat yang berasal dari jaringan floem atau kulit tanaman). Karena produksinya yang tinggi dan pemanfaatannya yang besar, serat ini kerap dinamai sebagai *golden fiber*. Pada penelitian ini akan dilakukan simulasi untuk uji kekuatan *pylon* yang menggunakan material komposit serat kenaf pada kaki palsu transfemoral.

1.2 Rumusan Masalah

Dalam penelitian ini terdapat rumusan masalah yaitu:

- 1. Bagaimana pengaruh variasi orientasi sudut serat kenaf terhadap kekuatan dari *pylon* kaki palsu?
- 2. Bagaimana pengaruh ketebalan komposit terhadap kekuatan pylon kaki palsu?

1.3 Batasan Masalah

Dalam penelitian ini terdapat batasan masalah yang perlu diperhatikan dan perlu diaplikasikan, yaitu:

- 1. Material yang digunakan pada kaki palsu adalah alumunium 6061 dan *natural composite* yang digunakan adalah serat kenaf sebagai *reinforcement* dan epoksi sebagai matriks.
- 2. Standar pengujian yang dilakukan mengacu pada standar ISO 10328 (2016).
- 3. *Properties* material serat yang digunakan berdasarkan jurnal penelitian yang sudah ada.
- 4. *Properties* material komposit didapat melalui analisis dari *tools* Material Designer ANSYS.
- 5. Jenis komposit yang digunakan adalah RVE model *unidirectional*.
- 6. Variasi sudut serat penelitian ini adalah $[0^{\circ}/0^{\circ}]$, $[90^{\circ}/90^{\circ}]$, $[0^{\circ}/90^{\circ}]$, $[45^{\circ}/-45^{\circ}]$.
- 7. Fraksi volume serat kenaf dengan matriks adalah 40%.
- 8. Penelitian dilakukan dengan menggunakan *software* ANSYS Workbench 2021 R1 dan Solidworks 2019.
1.4 Tujuan Penelitian

Dalam penelitian ini terdapat beberapa tujuan yang dicapai, yaitu:

- 1. Mengetahui pengaruh variasi orientasi sudut serat kenaf terhadap kekuatan dari *pylon* kaki palsu.
- 2. Mengetahui pengaruh ketebalan komposit terhadap kekuatan *pylon* kaki palsu.

1.5 Manfaat Penelitian

Dalam penelitian ini terdapat beberapa manfaat yang diharapkan dapat berguna untuk penelitian atau perancangan *pylon* kaki prostetik, yaitu:

- 1. Penelitian ini diharapkan dapat digunakan sebagai referensi untuk tugas akhir selanjutnya.
- 2. Penelitian ini diharapkan dapat digunakan sebagai referensi untuk perancangan *pylon* kaki prostetik agar dapat dioptimasikan kembali dengan menggunakan kombinasi material alami dan penyusunan yang lebih efisien.

"Halaman ini sengaja dikosongkan"

BAB II TINJAUAN PUSTAKA

2.1 Dasar Teori

Beberapa dasar teori yang mendukung dan berkaitan dengan masalah penelitian ini akan dijelaskan pada sub-bab ini, antara lain sebagai berikut.

2.1.1 Kaki Prostetik

Prostetik adalah alat yang digunakan untuk mengganti bagian tubuh yang hilang. Definisi yang dijelaskan tidak berkaitan dengan adanya suatu pengganti telinga, mata, gigi atau bagian tubuh lainnya, tetapi yang dibahas disini adalah prostetik berupa penggantian bagian tubuh sebagai alat gerak. (Sinaki, 1993)

Ada dua jenis gangguan fisik pada alat gerak bagian bawah yaitu cacat dari kaki bagian atas lutut (*above-knee*) dan cacat pada kaki bagian bawah lutut (*below-knee*). Pada kaki palsu terdapat bagian penghubung antara *foot-ankle* dengan *socket* yaitu berupa *shank/pylon* yang memiliki fungsi pembagi beban dari *socket* ke *foot*. (Huston, 2013)

Prostetik bawah lutut pada umumnya memiliki beberapa komponen utama yang terdiri dari 3 bagian penting yaitu *socket, pylon*, dan *foot-ankle system*. Masing-masing komponen utama ini masih dapat diklasifikasikan ke dalam jenis yang berbeda, yang dipengaruhi oleh fungsi dan keinginan pengguna prostetik bawah lutut.



Gambar 2.1 Bagian-bagian pada kaki prostetik (Sumber: www.pandocare.com)

1. Pylon

Pylon adalah komponen yang menghubungkan sendi lutut ke kaki dan menahan beban orang yang diamputasi ke lantai melalui kaki. *Pylon* biasanya dibuat dengan logam seperti baja agar memiliki kekuatan dan kekakuan mekanik yang tinggi. Untuk membatasi berat keseluruhan prostetik, *pylon* dibuat menjadi pipa berlubang. Aluminium paduan digunakan untuk membuat *pylon* karena relatif ringan dan telah menggantikan banyak logam baja pada material *pylon*. Perkembangan modern lainnya di *pylon* adalah penggabungan serat karbon untuk memproduksi produk yang ringan. Banyak pakar prostetik yakin bahwa serat superior ini

pada akhirnya akan menggantikan logam dalam pembuatan *pylon* kaki prostetik (P. K. Kumar et al., 2017)



Gambar 2.2 *Pylon* pada kaki prostetik (Sumber: Otto Bock HealthCare)

2.1.2 Standarisasi Prostetik

1. ISO 10328 (2016): Prosthetics – Structural testing of lower-limb prostheses – Requirements and test methods

Kompleksitas dari pembebanan pada kaki prostetik saat digunakan untuk membantu amputasi kaki tidak dapat disimulasikan dengan satu prosedur saja. Ada beberapa tes statik dan tes kekuatan terhadap siklus yang terbagi menjadi dua kategori yaitu "*Principal structural test*" dan "*Separate structural tests*". Masing-masing tes terdapat satu atau dua tes pembebanan yang berbeda.

Kondisi pembebanan pada "'*Principal structural test*" dibagi menjadi dua kondisi. Pertama berhubungan dengan pembebanan maksimum sesaat yang terjadi di awal fase berdiri saat berjalan. Kedua, berhubungan dengan pembebanan maksimum sesaat yang terjadi di akhir fase berdiri saat berjalan.

Pada "Separate structural test" terdapat 4 kondisi tes. Masing-masing tes menguji pembebanan pada tes statik dalam torsi, pembebanan pada perangkat pergelangan kaki dan bagian kaki, pembebanan dengan tes *ultimate strength* di tekukan lutut maksimum pada *knee joint*, dan pembebanan pada kuncian lutut.

Pada pembebanan terdapat beberapa level, yaitu P3, P4, P5, P6, P7, dan P8. P3 adalah level untuk berat badan kurang dari 60 kg, P4 untuk kurang dari 80 kg, P5 kurang dari 100 kg, P6 kurang dari 125 kg, P7 untuk kurang dari 150 kg, dan P8 untuk kurang dari 175 kg.

End atta	achment for		Stabilizina	Settling	Proof
Test Procedure	Test loading level	Test loading condition	$first force, F_{stab}$ N	test force, F _{set} N	test force, F _{pa} N
	Р5	I II		1024 920	5376 4830
Principal structural test	P4	I II	50	944 828	4956 4348
	P3	I		736	3864
Separate tests on knee locks	P5, P4, P3		50	800	4200

Tabel 2.1 Test force of the proof test of end attachments for test loading level P5, P4, P3

Tabel 2.2 Test forces of all principal tests and presribed number of cycles of the cyclic testfor test loading levels P5, P4 and P3

	Test procedure and test load		Uni	Test loading level (Px) and test loading level (Px) Uni					
Test	procedure an	nd test load	t t	P	P5		P4		3
				Ι	II	Ι	II	Ι	II
Static and cyclic test	Stabilizing test force	F _{stab}	Ν			5	0		
procedure s	Settling test force	F _{set}	Ν	102 4	920	944	828	736	638
	Proof test force	F_{sp}	Ν	224 0	201 3	206 5	181 1	161 0	139 5
Static test procedure	c test edure Ultimate	F _{su} , <i>lower level</i>	Ν	336 0	301 9	309 8	271 7	241 5	209 2
	force	F _{su} , <i>upper level</i>	N	448 0	402 5	413 0	362 3	322 0	279 0
Minimum test force		F _{cmin}	N	50					
	Cyclic range	F _{cr}	N	128 0	115 0	118 0	103 5	920	797
	Maximum test force	F _{cmax} , F _{cmax} =F _{cmin} +F _{cr}	N	133 0	120 0	123 0	108 5	970	847
Cyclic test procedure	Mean test force	$\begin{array}{l} F_{cmean},\\ F_{cmean}=\\ 0.5(F_{cmin}{+}F_{cmax}) \end{array}$	N	690	625	640	568	510	449
	Cyclic amplitude	F _{ca} , F _{ca} =0.5 F _{cr}	N	640	575	590	518	460	399
	Final static force	$F_{\mathrm{fin}},\ F_{\mathrm{fin}}{=}F_{\mathrm{sp}}$	Ν	224 0	201 3	206 5	181 1	161 0	139 5

Test procedure and test load		<i>Test loading level</i> (Px) <i>and test loading</i> <i>condition</i> (I, II)						
		P5		P4		P3		
		Ι	II	Ι	II	Ι	II	
Prescribed number of cycles	1			3 x	106			

Tabel 2.3 Test forces of all	separate tests on	ankle-foot units	and prescribed	number of cycles
of the c	yclic test, for test	t loading level PS	5, P4 and P3	

			Test loading level (Px) and test loading condition (I, II)						
				P	25	P4		P3	
Test procedure and test load		Un it	Heel loadi ng, F _{1x}	Foref oot loadi ng, F _{2x}	Heel loadi ng, F _{1x}	Foref oot loadi ng, F _{2x}	Heel loadi ng, F _{1x}	Foref oot loadi ng, F _{2x}	
Static	Proof test force	F _{1sp} , F _{2sp}	N	2240	2240	2065	2065	1610	1610
test proced	Ultima te	F _{1su} , <i>lower level</i> F _{2su} , <i>lower level</i>	N	3360	3360	3098	3098	2415	2415
ure static force	static force	F _{1su} , <i>upper level</i> F _{2su} , <i>upper level</i>	N	4480	4480	4130	4130	3220	3220
	Minim um test force		N			5	0		
	Cyclic range	F _{1cr} , F _{2cr}	Ν	1280	1280	1180	1180	920	920
Cyclic	Maxim um test force	F _{1cmax} , F _{2cmax} F _{xcmax} =F _{xcmin} +F _{xcr}	N	1330	1330	1230	1230	970	970
proced ure	Mean test force	$\begin{array}{c} F_{1cmean}, F_{2cmean} \\ F_{xcmean} = 0.5 (F_{xcmin} \\ + F_{xcmax}) \end{array}$	N	690	690	640	640	510	510
Cy am <i>v</i> <i>F</i> <i>st</i> <i>fo</i>	Cyclic amplit ude	F _{1ca} , F _{2ca} F _{xca} = 0.5 _{Fxcr}	N	640	640	590	590	460	460
	Final static force	$F_{1 \mathrm{fin}}, F_{2 \mathrm{fin}}$ $F_{\mathrm{xfin}} = F_{\mathrm{xsp}}$	N	2240	2240	2065	2065	1610	1610
	Prescribed number of cycless		1			2 x	10 ⁶		

E	nd attachments fo	Stabilizing test force, F _{stab}	Settling test force, F _{set}	Proof test force, F _{pa}	
Test	Test loading Test loading		11	Ν	Ν
procedure	level	condition			
	DQ	Ι		1640	6840
Duin ain al	10	II		1560	6300
Principal	D7	Ι	50	1416	6360
siruciurai	F /	II	50	1360	5808
iesis	D6	Ι		1224	5856
	ro	II		1120	5310

Tabel 2.4 Test forces of the proof test of end attachments for test loading levels P6, P7 and P8

Tabel 2.5 Test forces of all principal tests and prescribed number of cycles of the cyclic tes	t,
for test loading levels P6, P7 and P8	

				Test loading level					
Test	nroooduro ar	d tast load	Unit	Р	8	P7		Р	6
Test	procedure un	iu iesi ibuu			Test	t loadin	g condi	ition	
				Ι	II	Ι	II	Ι	II
Static and	Stabilizing test forceFstab		Ν			5	0		
procedure Settling test force		F _{set}	Ν	1640	1560	1416	1360	1224	1120
Statia tast	Proof test force	F_{sp}	Ν	3200	2950	2900	2650	2490	2263
nrocedure	Ultimate	F _{su} , <i>lower level</i>	Ν	4450	4150	4100	3775	3760	3419
for	static test force	F _{su} , <i>upper level</i>	N	5700	5250	5300	4840	4880	4425
	Minimum test force	F_{cmin}	Ν	50					
	Cyclic range	F _{cr}	Ν	2050	1950	1770	1700	1530	1400
	Maximum test force	$\begin{array}{c} F_{cmax} \\ F_{cmax} = F_{cmin} + F_{cr} \end{array}$	Ν	2100	2000	1820	1750	1580	1450
test procedure	Mean test force	$\begin{array}{c} F_{cmean} \\ F_{cmean} = \\ 0.5(F_{cmin} + F_{cmax}) \end{array}$	N	1075	1025	935	900	815	750
	Cyclic amplitude	F _{ca} F _{ca} =0.5 F _{cr}	Ν	1025	1000	910	875	765	700
	Final static force	$F_{\rm fin} \\ F_{\rm fin} = F_{\rm sp}$	N	3200	2950	2900	2650	2490	2263

		Test loading level						
Test mussed une and test load		P8		P7		P6		
Test procedure and test toda		Test loading condition						
		Ι	II	Ι	II	Ι	II	
Prescribed numbers of cycles	1			3 x	10 ⁶			

Tabel 2.6 *Test forces of all separate's tests on ankle foot devices and foot units and prescribed number of cycles of the cyclic test for test loading level* P6, P7, *and* P8

					oading lev	el (Px) d	und test lo	ading co	ondition	
				ŀ	28	I	97 	ł	26	
Test procedure and test load		Un it	Heel loadi ng F _{1x}	Forefo ot loadin g F _{2x}	Heel loadi ng F _{1x}	Forefo ot loadin g F _{2x}	Heel loadi ng F _{1x}	Forefo ot loadin g F _{2x}		
	Proof test force	F _{1sp} , F _{2sp}	N	3200	3200	2900	2900	2490	2490	
Static test procedu	Ultimat	F _{1su} , lower level, F _{2su} , lower level	N	4450	4450	4100	4100	3760	3760	
re e static force	F _{1su} , upper level, F _{2su} , upper level	N	5700	5700	5300	5300	4880	4880		
	Minimu m test force	F_{1cmin} , F_{2cmin}	N			2	50			
	Cyclic range	F _{1cr} , F _{2cr}	Ν	2050	2050	1770	1770	1530	1530	
Cyclic test	Maxim um test force	$F_{1cmax},$ F_{2cmax} $F_{xcmax} =$ $F_{xcmin}+F_{xcr}$	N	2100	2100	1820	1820	1580	1580	
procedu re	Mean test force	$F_{1cmean},$ F_{2cmean} $F_{xcmean} =$ 0.5 $(F_{xcmin}+F_{xc})$ $max)$	N	1075	1075	935	935	815	815	
	Cyclic amplitu de	F_{1ca}, F_{2ca} $F_{xca} = 0.5$ F_{xcr}	Ν	1025	1025	885	885	765	765	

			Test loading level (Px) and test loading condition (I, II)						
				F	2 8	P7		P6	
Test pro	Test procedure and test load		Un it	Heel loadi ng F _{1x}	Forefo ot loadin g F _{2x}	Heel loadi ng F _{1x}	Forefo ot loadin g F _{2x}	Heel loadi ng F _{1x}	Forefo ot loadin g F _{2x}
	Final static force	$\begin{array}{l} F_{1 \mathrm{fin}},F_{2 \mathrm{fin}}\\ F_{x \mathrm{fin}}=F_{x \mathrm{sp}} \end{array}$	N	3200	3200	2900	2900	2490	2490
Prescribed number of cycles		1			2 x	106			

Sampel uji perangkat / struktur prostetik yang dipilih untuk pengujian harus diambil dari produksi normal seperti pada Gambar 2.3.





2.1.3 Siklus Gaya Berjalan Manusia

Siklus gaya berjalan manusia merupakan suatu fenomena siklik yang bisa dibagi dalam segmen atau fase. Klasifikasi dari siklus gaya berjalan manusia melibatkan dua fase utama yaitu

stance phase (sikap awal fase) dan *swing phase* (fase ayunan). Tahap *stance phase* menempati 60% dari siklus gaya berjalan, sementara fase ayunan menempati hanya 40% dari itu. Klasifikasi berjalan yang lebih rinci mengenali enam tahap, yaitu *heel strike*, *foot flat*, *mid-stance*, *heel-off*, *toe-off* dan *mid-swing*.



Gambar 2.4 Siklus Gaya Berjalan Manusia (Castermans et al., 2014)

Pada fase berdiri terbagi menjadi tiga periode, yaitu fase kontak, ketika tumit menyentuh tanah berlanjut ke kaki dengan posisi menapak di atas tanah, kemudian fase *mid-stance* terjadi saat kaki menapak ditanah bergerak mengangkat tumit, dan periode dorongan ketika tumit diangkat dan posisi *toe-off* terjadi atau jari-jari kaki menyentuh tanah. Pada fase berjalan, ada fase ketika kedua kaki berada di tanah terdapat dua *support* pada fase tersebut dan ada fase ketika satu kaki yang menginjak tanah dengan satu *support* pada fase tersebut.

2.1.4 Komposit

Komposit adalah salah satu material yang terbentuk dari dua atau lebih komponen (bahan penguat dan matriks), yang memiliki karakteristik yang berbeda dengan bahan-bahan pembentuknya dan secara makroskopis dicampur dengan tetap memiliki batas fasa yang jelas dan terindentifikasi (Chawla, 1987). Bahan komposit pada umumnya terdiri dari dua unsur, yaitu serat (*fiber*) sebagai pengisi dan matriks sebagai bahan pengikat serat. Sebagai bahan pengisi, serat digunakan untuk menahan gaya yang bekerja pada bahan komposit, dan matriks berfungsi melindungi serta mengikat serat agar dapat bekerja dengan baik terhadap gaya-gaya yang terjadi.



Gambar 2.5 Representasi Skematis dari Komposit (Nair & Joseph, 2014)

1. Klasifikasi Bahan Komposit

Komposit dibedakan menjadi 4 jenis menurut bentuk struktur dari penyusunnya, yaitu:

a) Komposit Partikel (Particulate Composite)

Komposit partikel adalah salah satu jenis komposit dimana dalam matriksnya ditambahkan material lain berupa serbuk/butir. Dalam komposit partikel material penambah terdistribusi secara acak atau kurang terkontrol dari pada komposit serpih, sebagai contoh adalah beton. Contoh komposit partikel dapat dilihat pada Gambar 2.6.



Gambar 2.6 Komposit partikel (Schwartz, 1984)

b) Komposit Serpih (Flake Composite)

Komposit serpih adalah komposit dengan penambahan material berupa serpih kedalam matriksnya. Serpih dapat berupa serpihan mika, glass dan metal. Contoh komposit serpih dapat dilihat pada Gambar 2.7.



Gambar 2.7 Komposit serpih (Schwartz, 1984)

c) Laminate Composite

Laminate Composite adalah komposit dengan susunan dua atau lebih layer, dimana masing-masing layer dapat berbeda-beda dalam hal material, dan orientasi penguatnya. Contoh komposit laminasi dapat dilihat pada Gambar 2.8.



Gambar 2.8 Laminat composite (Schwartz, 1984)

Komposit laminasi didesain berdasarkan berapa banyak lapisan, tipe, arah orientasi serat, dan urutan penyusunan setiap laminanya. Konfigurasi yang menunjukkan komposisi lapisan dan urutan penyusunan lamina disebut sebagai *layup*. Berikut adalah beberapa contoh penyusunan lamina:

Unidirectional six-ply:	$[0/0/0/0/0] = [0_6]$
Crossply symmetrix:	$[0/90/0/90/90/0] = [0/90]_{2s}$
	$[0/90/90/0] = [0/90]_{\rm s}$
	$[0/90/0] = [0/\overline{90}]_{s}$
Angle-ply symmetric:	$[+45/-45/-45/+45] = [\pm 45]_s$
	$[30/-30/30/-30/-30/30/-30/30] = [\pm 30]_{2s}$
Angle-ply asymmetric:	$[30/-30/30/-30/30/-30/30/-30] = [\pm 30]_4$
Multidirectional:	$[0/45/-45/-45/45/0] = [0/\pm 45]_s$
	$[0/0/45/-45/0/0/0/-45/45/0/0] = [0_2/\pm 45/0_2]_s$
	$[0/15/-15/15/-15/0] = [0/\pm 15/\pm 15/0]_T = [0/(\pm 15)_2/0]_T$
Hybrid:	$[0^{K}/0^{K}/45^{C}/-45^{C}/90^{G}/-45^{C}/45^{C}/0^{K}/0^{K}]_{T} = [0^{K}_{2}/\pm45^{C}/\overline{90}^{G}]_{s}$
	z t



Gambar 2.9 Laminasi *Multidirectional* dengan Koordinat Referensinya (Daniel & Ishai, 2006)

Di mana makna dari angka dan simbol dijabarkan sebagai berikut:

Angka <i>subscript</i> =	banyaknya lamina atau <i>laminates</i>
s =	penyusunan simetris
Τ=	banyaknya jumlah lamina
(overbar) =	lamina tersebut berada di tengah dan simetris

Makna dari huruf kapital seperti K, C, dan G mengartikan Kevlar, Karbon, dan Glass Fiber.

d) Komposit Serat (*Fiber Composite*)

Komposit serat merupakan komposit yang hanya terdiri dari satu lapisan yang menggunakan penguat berupa serat. Serat yang digunakan dapat berupa serat sintetis dan serat alam. Serat disusun secara acak maupun orientasi tertentu bahkan dapat juga dalam bentuk yang lebih kompleks seperti anyam. (Schwartz, 1984). Komposit serat dapat dibagi bedasarkan penempatannya, yaitu:

• Continuous fiber composite

Tipe ini mempunyai susunan serat panjang dan lurus, membentuk lamina diantara matriksnya. Tipe ini mempunyai kelemahan pemisahan antar lapisan. Contoh *continous fiber composite* dapat dilihat pada Gambar 2.10 di bawah ini.



Gambar 2.10 Continous fiber composite (Gibson, 1994)

• Woven fiber composite (bi-directional)

Komposit ini tidak mudah dipengaruhi pemisahan antar lapisan karena susunan seratnya mengikat antar lapisan. Susunan serat memanjang yang tidak begitu lurus mengakibatkan kekuatan dan kekakuan melemah. Contoh *woven fiber composite* dapat dilihat pada Gambar 2.11.



Gambar 2.11 Woven fiber composite (Gibson, 1994)

• Discontinuous fiber composite

Dis*continuous fiber composite* adalah tipe komposit dengan serat pendek. Tipe ini dibedakan menjadi 3, yaitu:

• Aligned discontinous fiber



Gambar 2.12 Aligned discontinous fiber (Gibson, 1994)

• Off-axis aligned discontinous fiber



Gambar 2.13 Off-axis discintinous fiber (Gibson, 1994)

• Randomly oriented discontinuous fiber



Gambar 2.14 Randomly oriented discontinous fiber (Gibson, 1994)

• Hybrid fiber composite

Hybrid fiber composite merupakan komposit gabungan antara tipe serat lurus dengan serat acak. Tipe ini digunakan supaya dapat mengganti kekurangan sifat dari kedua tipe dan dapat menggabungkan kelebihannya.



Gambar 2.15 Hybrid fiber composite (Gibson, 1994)

2. Faktor yang Mempengaruhi Sifat-Sifat Mekanik Komposit

Ada beberapa faktor yang mempengaruhi performa komposit, baik dari faktor serat penyusunnya maupun faktor matriksnya, yaitu:

- a) Faktor Serat
 - Letak Serat

Ada 3 jenis orientasi letak serat, yaitu:

- o One dimensional reinforcement, mempunyai kekuatan pada arah axis serat.
- *Two-dimensional reinforcement* (planar), mempunyai kekuatan pada dua arah atau masing-masing arah orientasi serat.
- *Three-dimensional reinforcement*, mempunyai sifat isotropic, kekuatannya lebih tinggi dibanding dengan dua tipe sebelumnya.



Gambar 2.16 Orientasi letak serat (Schwartz, 1984)

Panjang Serat

Serat panjang lebih kuat dibandingkan dengan serat pendek. Oleh karena itu panjang dan diameter sangat berpengaruh pada kekuatan maupun modulus komposit. Serat panjang (*continous fiber*) lebih efisien dalam peletakannya dari pada serat pendek.

Bentuk Serat

Bentuk serat tidak mempengaruhi, yang mempengaruhi adalah diameter seratnya. Semakin kecil diameter serat, maka akan menghasilkan kekuatan komposit yang tinggi.

b) Faktor Matriks

Matriks sangat berpengaruh dalam performa komposit. Tergantung dari matriks jenis apa yang dipakainya, dan untuk tujuan apa dalam pemakaian matriks tersebut.

2.1.5 Rules of Mixtures

Rules of Mixtures (ROM) merupakan suatu metode yang dapat digunakan untuk menghitung kekuatan pada komposit secara teoritis dengan menggunakan penjumlahan kekuatan tiap penyusun dengan menggunakan fraksi volume tiap penyusun tersebut. Adapun persamaan ROM adalah sebagai berikut.

$$V = V_f + V_m + V_t$$
$$v_f = \frac{V_f}{V}$$
$$v_m = \frac{V_m}{V}$$
$$v_v = \frac{V_v}{V}$$

Dimana, V dan v merupakan volume dan volume fraksi dari elemen. *Subscribt* f, m, dan v ditujukkan untuk *fiber*, matriks, dan *void*. Dari kedua persamaan diatas, maka didapat :

$$v_f + v_m + v_v = 1$$

Saat proses penyatuan *fiber* dan matriks dianggap baik, maka *void* atau rongga kosong dapat diabaikan, sehingga persamaan dapat menjadi :

$$v_m = 1 - v_f$$

Sehingga didapatkan rumus untuk massa jenis komposit adalah :

$$\rho_c = v_f \rho_f + v_m \rho_m$$

1. Material Orthotropic Elasticity

Pada komposit dengan jenis *unidirectional* memiliki beberapa nilai dari *material properties*, nilai tersebut dibagi atas dua *properties*, yaitu *longitudinal properties* dan *transverse properties*. *Longitudinal properties* terbagi atas Young's modulus (E₁), Poisson's ratio (v₁₂ dan v₁₃), dan shear modulus (G₁₂ dan G₁₃). Kemudian, *Transverse properties* terbagi atas Young's *modulus* (E₂ dan E₃), Poisson's *ratio* (v₂₃), dan shear modulus (G₂₃). Dimana subscribt f dan m ditujukkan untuk *fiber* dan matriks.



Gambar 2.17 Model Geometri Serat Hexagonal (Daniel & Ishai, 2006)

Nilai massa jenis dapat dihitung dengan persamaan:

$$\rho_c = v_f \rho_f + v_m \rho_m$$

Persamaan *longitudinal Young modulus* pada elemen dengan hubungan matriks dan *fiber* dapat dituliskan menjadi :

$$E_1 = v_f E_f + v_m E_m$$

Sedangkan untuk nilai *Young modulus* transversal atau E_2 dan E_3 dapat digunakan persamaan sebagai berikut :

$$E_2 = \frac{E_m (1 + \xi \eta V_f)}{1 - \eta V_f}$$

Untuk mencari nilai *longitudinal shear modulus* G_{12} dan G_{13} serta *transversal shear modulus* G_{23} , dapat digunakan persamaan sebagai berikut :

$$G_{12} = Gm \frac{(1+V_f)G_f + V_m G_m}{V_m G_f + (1+V_f)G_m}$$
$$G_{12} = G_{31}$$

$$G_{23} = \frac{G_m K_m (G_m + G_f) + 2G_f G_m + K_m (G_f - G_m) V_f}{K_m (G_m + G_f) + 2G_f G_m - (K_m + 2G_m) (G_f - G_m) V_f}$$

Untuk *longitudinal poisson ratio* (v_{12}) dan (v_{13}) serta *transversal poisson ratio* (v_{23}) dapat dihitung dengan persamaan berikut :

$$v_{12} = V_f v_f + V_m v_m$$

$$v_{12} = v_{13}$$
$$v_{23} = \frac{E_2}{2G_{23}} - 1$$

2. Material Orthotropic Stress Limit

Orthotropic stress limit adalah nilai kekuatan dari material komposit. Nilai ini dibagi atas 2 properties, yakni longitudinal properties dan transversal properties. Longitudinal properties terbagi atas tensile strength X direction, compressive strength X direction, shear strength XY, dan shear strength XZ. Sedangkan untuk transversal properties terbagi atas tensile strength Z direction, compressive strength Y direction, compressive Z direction, dan shear strength YZ.

Persamaan untuk *longitudinal tensile strength* pada komposit dibagi atas dua kondisi. Kondisi pertama adalah ketika nilai $\varepsilon_m > \varepsilon_f$ dan kondisi kedua adalah ketika nilai $\varepsilon_m < \varepsilon_f$. Rumus perhitungan dari kedua kondisi tersebut adalah sebagai berikut : (M. Kumar, 2017)

Untuk nilai $\varepsilon_m > \varepsilon_f$

$$(\sigma_{x_c}^T)_{ult} = (\sigma_{x_f}^T) V_f + (\varepsilon_{1_f}^T)_{ult} E_m (1 - V_f)$$

Untuk nilai $\epsilon_m < \epsilon_f$

$$(\sigma_{x_c}^T)_{ult} = (\varepsilon_{1_m}^T) E_{1_f} V_f + (\sigma_m^T)_{ult} (1 - V_f)$$

Selanjutnya persamaan untuk transverse tensile strength pada komposit adalah sebagai berikut:

$$\left(\sigma_{\mathcal{Y}_{c}}^{T}\right)_{ult} = E_{2c}\left[1 + \left(\frac{E_{m}}{E_{2f}} - 1\right)V_{f}\right](\varepsilon_{m}^{T})_{ult}$$

Persamaan untuk *longitudinal compressive strength* dan *transverse compressive strength* adalah sebagai berikut :

$$(\sigma_{x c}^{C})_{ult} = \left[\frac{E_{1f}V_{f} + E_{m}(1 - V_{f})}{v_{12}V_{f} + v_{m}(1 - V_{f})} (1 - V_{f}) \right] \left[1 + \left(\frac{E_{m}V_{f}}{E_{2f}} - 1 \right) V_{f} \right] (\varepsilon_{m}^{T})_{ult}$$
$$(\sigma_{y c}^{C})_{ult} = E_{2c} \left(1 + \left(\frac{E_{m}}{E_{f}} - 1 \right) V_{f} \right) (\varepsilon_{m}^{C})_{ult}$$

Kemudian untuk persamaan *longitudinal shear strength* (*In-Plane Shear*) dan *transverse shear strength* (*Out-Plane Shear*) adalah sebagai berikut :

$$(\tau_{xy_c})_{ult} = G_{12_c} \left[1 + \left(\frac{G_m}{G_{12f}} - 1 \right) V_f \right] (Y_m)_{ult}$$
$$(\tau_{yz_c})_{ult} = \frac{(\tau_{xy_c})_{ult}}{2}$$

2.1.6 Fraksi Volume

Sifat-sifat dari bahan komposit adalah pengaruh dari material penyusunnya. Sifat-sifat tertentu dari bahan komposit dapat dihitung melalui *Rules of Mixtures* atau aturan campuran, yang melibatkan perhitungan rata-rata berat dari bahan penyusun komposit. Massa jenis adalah contoh dari perhitungan rata-rata ini. Massa bahan komposit adalah jumlah massa fase matriks dan penguat yaitu:

$$m_c = m_m + m_r$$

Di mana m = massa, kg (lb); dan subskrip c, m, dan r menunjukkan komposit, matriks, dan fase penguat. Demikian pula, volume komposit adalah jumlah dari material penyusunnya:

$$V_c = V_m + V_r + V_V$$

Di mana V = volume, cm³ (in³). V_V adalah volume dari setiap rongga atau *voids* dalam komposit (misalnya, pori-pori). Massa jenis komposit adalah massa dibagi dengan volume.

$$\rho_c = \frac{m_c}{V_c} = \frac{m_m + m_r}{V_c}$$

Karena massa matriks dan fase penguat adalah massa jenis masing-masing yang dikalikan dengan volumenya, yaitu:

$$m_m = \rho_m \times V_m$$
$$m_r = \rho_r \times V_r$$

Lalu persamaan tersebut dapat disubstitusikan ke persamaan (2.3), maka persamaannya menjadi:

$$\rho_c = (f_m \times \rho_m) + (f_r \times \rho_r)$$

Sehingga,

$$f_m = \frac{V_m}{V_c}$$
$$f_r = \frac{V_r}{V_c}$$

Dimana:

 f_m : Fraksi volume matriks

 f_r : Fraksi volume fase penguat

2.1.7 Serat Alam

Secara umum serat alam yang berasal dari tumbuhan dapat dikelompokan berdasarkan bagian tumbuhan yang diambil seratnya. Berdasarkan hal tersebut pengelompokkan dibedakan menjadi 3, yaitu:

1. Serat dari batang (Bast Fiber); contohnya serat jute, serat rami dan serat kenaf.

2. Serat dari daun (*Leaf Fiber*); contohnya serat sisal, serat nanas dan serat abaka.

3. Serat dari buah (Seed Fiber); contohnya serat kelapa.



Gambar 2.18 Klasifikasi Jenis Serat Alam (Loan, 2006)

Sebagai bahan penguat (*reinforcement*) pada struktur komposit, serat alami memiliki beberapa kelebihan dibandingkan dengan serat sintetis yang selama ini digunakan, yaitu:

1. *Biodegradable*, yaitu kemampuan untuk dapat terurai secara alami sehingga tidak menimbulkan masalah berkepanjangan dalam hal limbah.

- 2. Merupakan sumber daya alam yang dapat diperbaharui.
- 3. Harganya relatif murah dan ketersediannya cukup melimpah di alam.

Dari segi sifat mekanik, serat alami ini memiliki variasi yang besar yang terjadi karena keberagaman pola tumbuh, seperti lokasi tumbuh, kondisi tanah, dan umur saat dipanen. Sehingga sifat mekanik serat yang berasal dari daerah yang berlainan untuk jenis serat yang sama bisa saja berbeda. Selain itu serat alam juga memiliki sifat hidrofil yaitu mudah menyerap air. Hal ini dapat mempengaruhi sifat mekanik dari serat tersebut.

Fibre	Density (g/cm ³)	Tensile Strength (MPa)	Young's Modulus (GPa)	Elongation At Break (%)	Specific Tensile Strength (MPa/g.cm ⁻³)	Specific Young's Modulus (GPa/g.cm ⁻³)
Jute	1,3-1,45	393-773	13-26,5	1,16-1,5	286-562	9-19
Flax	1,5	345-1100	27,6	2,7-3,2	230-773	18
Ramie	1,5	400-938	61,4-128	1,2-3,8	267-625	41-85
Sisal	1,45	468-640	9,4-22,0	3-7	323-441	6-15
Coir	1,15	131-175	4-6	15-40	114-152	3-5

Tabel 2.7 Komparasi sifat mekanik dari serat Alam (Loan, 2006)

1. Serat Kenaf

Serat kenaf adalah serat yang didapat dari kulit batang tanaman kenaf atau biasa juga disebut yute jawa. Kenaf memiliki nama latin *Hibiscus Malvacae*, ciri utama dari tanaman

kenaf adalah memiliki tinggi sekitar tiga meter dengan daun berwarna hijau dan memiliki batang berduri. Kenaf memiliki ketahanan yang baik terhadap serangga sehingga penggunaan pestisida tidak dibutuhkan untuk pembudidayaan tanaman kenaf. Tanaman kenaf juga memiliki toleransi yang tinggi terhadap air maupun dengan kekeringan.



Gambar 2.19 Tanaman Kenaf (*Hibiscus sabdariffa*) (Sumber: balittas.litbang.pertanian.go.id)

Keberadaan tanaman kenaf di Indonesia sangatlah melimpah dikarenakan tanaman kenaf dapat tumbuh dengan baik dan sesuai dengan iklim di Indonesia. Budidaya tanaman kenaf di Indonesia tersebar di Pulau Sumatera, Pulau Jawa hingga Pulau Kalimantan. Budidaya kenaf dilakukan dikarenakan tanaman kenaf ini memiliki manfaat hampir seluruh bagiannya terutama dapat dijadikan bahan baku untuk industri. Kayu pada tanaman kenaf memiliki karakteristik yang sangat baik untuk dijadikan furnitur seperti pintu, jendela dan lainnya. Lalu bagian lainnya dari tanaman kenaf yang dimanfaatkan adalah serat dari tanaman kenaf.

Serat dari kenaf didapatkan dari batang kenaf itu sendiri dengan cara menguliti batang dari tanaman kenaf. Serat dari kenaf memiliki karakteristik yang baik untuk dijadikan sebagai serat komposit natural atau *natural composite* dikarenakan karakteristik dari kenaf itu sendiri. Serat pada kenaf tergolong dalam dua golongan yaitu kenaf serat panjang dan kenaf serat pendek. Perbedaan kedua golongan kenaf ada pada panjang seratnya dimana kenaf serat panjang memiliki ukuran sebesar 10-30 mm sedangkan kenaf serat pendek memiliki ukuran sebesar 1-6 mm. Sifat mekanik yang dimiliki kedua golongan serat kenaf tentunya memiliki perbedaan dan kenaf serat panjang memiliki sifat mekanik yang lebih baik jika dibandingkan dengan kenaf serat pendek. Sifat mekanik yang dimiliki kenaf dapat dilihat pada tabel berikut ini. Serat kenaf berwarna krem sampai putih perak. Diameter serat kenaf ini adalah sekitar 75 hingga 125 µm. (Ibrahim et al., 2018)



Gambar 2.20 Serat Kenaf (Fajrin et al., 2022)

Properties		Referensi
<i>Density</i> (g/cm ³)	1,5	(Mariselvam & Logesh, 2015)
Tensile Strength (MPa)	89,58	(Ibrahim et al., 2018)
Young Modulus (GPa)	7,67	(Ibrahim et al., 2018)
Poisson's Ratio	0,324	(Mariselvam & Logesh,
		2015)
Shear Modulus (GPa)	2,8965	ANSYS

Tabel 2.8 Properties	s Serat Kenaf
----------------------	---------------

2.1.8 Epoksi

Resin epoksi atau secara umum di pasaran dikenal dengan bahan epoksi adalah salah satu dari jenis polimer yang berasal dari kelompok termoset. Resin termoset adalah polimer cair yang diubah menjadi bahan padat secara polimerisasi jaringan silang dan juga secara kimia, membentuk formasi rantai polimer tiga dimensi. Sifat mekaniknya tergantung pada unit molekuler yang membentuk jaringan rapat dan panjang jaringan silang. Resin epoksi banyak digunakan untuk bahan komposit di beberapa bagian struktural, resin ini juga digunakan sebagai bahan campuran pembuatan kemasan, bahan cetakan dan perekat (Van Gemert et al., 2005).

Properties	Referensi					
Density (kg/m ³)	1160	ANSYS				
Tensile Yield Strength (MPa)	54,6	ANSYS				
Modulus Young (MPa)	3780	ANSYS				
Poisson's Ratio	0,35	ANSYS				
Compressive Strength (MPa)	53	(Randjbaran				
		et al., 2013)				

Tabel 2.9 Properties Epoksi

2.1.9 Failure Theory

Untuk mengetahui kegagalan dalam sebuah material desain, terdapat beberapa pendekatan yang dapat digunakan dalam teori kegagalan dari sebuah material. Dimana tentunya

kegagalan dari material ini tidak sepenuhnya benar tetapi dapat mendekatinya. Pada sub-bab ini akan dijelaskan mengenai teori kegagalan yang akan dipakai pada penelitian ini.

Von-Mises Criterion 1.

Von-mises criterion adalah teori kegagalan yang biasanya digunakan untuk material *ductile* atau ulet. Teori ini memprediksi bahwa material akan gagal bila tegangan yang terjadi (σ') lebih besar dibandingkan kekuatan luluh (S_y) dari sebuah material. Untuk analisis perancangan akan lebih mudah jika kita menggunakan tegangan von-mises (Persamaan yang berkaitan dengan suatu tegangan dalam tiga sumbu) yaitu:

$$\sigma' = \sqrt{\frac{1}{2}[(\sigma_1 - \sigma_2)^2 + (\sigma_2 - \sigma_3)^2 + (\sigma_3 - \sigma_1)^2]}$$

Hal ini akan terjadi kegagalan jika

 $\sigma' \geq S_{\nu}$

2. Tsai-Wu Failure Criterion

Failure untuk laminasi orthotropic dapat di tentukan dengan menggunakan berbagai macam teori kegagalan yang dimiliki untuk menentukan kegagalan material orthotropic. Terdapat berbagai macam, salah satu contohnya adalah Tsai-Wu Failure Criteria. Teori kegagalan Tsai-wu adalah teori kegagalan yang dapat memprediksi kekuatan dari material tanpa adanya data eksperimen yang dapat digunakan. Selain itu terdapat juga keunggulan yang dimiliki dalam penggunaan dari teori kegagalan tsai – wu, dimana teori ini operasionalnya sangat mudah dan sangat mudah dibaca untuk prosedur komputasi. Dimana untuk teori Tsai-Wu dapat di tentukan nilai faktor kegagalannya melalui rumus:

$$\begin{split} F_{11}\sigma_1^2 + F_{22}\sigma_2^2 + F_{66}\tau_{12}^2 + F_1\sigma_1 + F_2\sigma_2 + F_{12}\sigma_1\sigma_2 &\leq 1 \\ F_{11} &= \frac{1}{\sigma_1^T\sigma_1^C} \\ F_{22} &= \frac{1}{\sigma_2^T\sigma_2^C} \\ F_1 &= \frac{1}{\sigma_1^T} - \frac{1}{\sigma_1^C} \\ F_2 &= \frac{1}{\sigma_2^T} - \frac{1}{\sigma_2^C} \\ F_{66} &= \frac{1}{(\tau_{12}^T)^2} \\ F_{12} &\approx -\frac{1}{2}\sqrt{F_{11}F_{22}} \end{split}$$

Dimana:

- $\sigma_1^T \\ \sigma_1^C \\ \sigma_2^T \\ \sigma_2^C \\ \sigma_2^F \\ \tau_{12}^F$: tensile strength in longitudinal direction
 - : compressive strength in longitudinal direction
 - : tensile strength in transverse direction
 - : compressive strength in transverse direction
- : *shear strength in the* 1-2 *plane*

Kelebihan dari teori kegagalan ini adalah adanya hubungan antara komponen tegangan yang terjadi dan teori ini tidak membedakan antara gaya tarik dan gaya tekan. Pemetaan kegagalan dari teori ini secara umum ditunjukkan pada Gambar 2.21.



Gambar 2.21 Pemetaan dari Teori Kegagalan Tsai-Wu (Voyiadjis & Kattan, 2005)

2.1.10 Metode Elemen Hingga

Metode Elemen Hingga atau *finite element method* merupakan salah satu metode numerik yang digunakan untuk menyelesaikan permasalahan dalam *engineering*. Macam – macam permasalahan yang dapat diselesaikan dengan metode ini antara lain seperti analisis struktur, perpindahan panas dan massa, aliran fluida dan potensial elektromagnetik. Metode elemen hingga baik dalam menyelesaikan masalah yang mencakup geometri yang rumit dengan pembebanan dan sifat mekanis material yang sulit diselesaikan dengan metode matematika analitis. Penyelesaian dengan metode matematika analitis akan membutuhkan persamaan diferensial yang lebih terperinci pada setiap detail geometri. Metode matematika analitis akan lebih menguras pikiran dan waktu yang lebih lama dalam melakukan analisis terhadap suatu geometri khusus yang rumit. Begitu juga pada penyelesaian masalah dengan metode eksperimental. Pada geometri yang besar akan banyak menghabiskan biaya dan waktu dalam menganalisis suatu tinjauan. Maka dari itu, digunakan metode elemen hingga sebagai pendekatan penyelesaian masalah engineering yang dapat dipertanggung-jawabkan kehandalan dan keakuratannya untuk menghemat biaya dan waktu dalam proses analisis. (Liu & Chen, 2014)

Unit elemen hingga dapat divisualisasikan sebagai bagian kecil dari suatu struktur. Elemen-elemen ini terhubung pada sebuah titik yang disebut node. Kumpulan dari elemen disebut struktur elemen hingga, dan istilah "struktur" digunakan dalam pengertian umum untuk mendefinisikan sebuah bodi atau daerah.



Gambar 2.22 (a) Plat dengan sebuah lubang (model CAD) dan (b) diskritisasi metode elemen hingga(Liu & Chen, 2014)

Inti dari penyelesaian masalah menggunakan metode elemen hingga adalah membagi suatu objek yang akan dianalisis menjadi beberapa bagian atau elemen-elemen dengan ukuran dan geometri tertentu. Setiap bagian atau elemen-elemen yang telah dibagi-bagi kemudian dihubungkan dengan *node*, kemudiaan persamaan matematis yang terkandung dalam elemen dipergunakan untuk merepresentasikan permasalahan objek tersebut. Tujuan penyelesaian menggunakan metode elemen hingga adalah menyelesaikan permasalahan analisis pada suatu persamaan diferensial geometri dan pembebanan yang rumit, sehingga sulit untuk diselesaikan secara analitis. Karena perhitungan analitis membutuhkan besaran yang harus diketahui pada setiap titik objek yang dikaji, sedangkan pada geometri yang rumit memiliki banyak besaran yang tidak diketahui. Selain itu, metode elemen hingga juga dapat digunakan untuk menyelesaikan permasalahan dinamik atau bergantung pada perubahan waktu (Madenci & Guven, 2015)

Langkah-langkah dalam memformulasikan analisis elemen hingga dari permasalahan fisis umum digunakan dalam beberapa analisis, baik itu struktural, perpindahan panas, aliran fluida, atau permasalahan lainnya. Adapun beberapa langkah-langkah tersebut terbagi menjadi:

1. Preprocessing

Pada tahap ini pendefinisian model dilakukan sebagai data awal untuk pemodelan agar hasil yang didapatkan dapat sesuai dengan yang diharapkan. Hal-hal yang ditentukan pada tahap *preprocessing* ini antara lain seperti bentuk geometri, *material properties*, *boundary condition*, pembebanan, tipe elemen, ukuran dari elemen.

2. Solution

Pada tahap ini software penganalisis elemen hingga menyusun persamaan aljabar pengatur dalam bentuk matriks dan menghitung nilai yang tidak diketahui dari variabel bidang primer. Nilai yang sudah dihitung kemudian digunakan kembali untuk menghitung variabel turunan tambahan seperti, gaya reaksi, *element stress*, dan aliran panas menggunakan sistem *back substitution*.

3. Post Processing

Analisis dan evaluasi dari nilai hasil permasalahan mengacu pada proses *post processing*. *Postprocessor* software dapat melakukan penyortiran, mencetak, dan memplot hasil yang dipilih dari solusi elemen hingga. Contoh operasi yang dapat diselesaikan antara lain mengurutkan tegangan elemen berdasarkan besarnya, mengecek keseimbangan, menghitung faktor keamanan, plot bentuk struktur terdeformasi, animasi perilaku model dinamis, menghasilkan plot suhu berdasarkan warna. Data solusi dapat dimanipulasi dengan banyak cara dalam *postprocessing*, tujuan utama adalah untuk menerapkan pertimbangan teknik yang baik dalam menentukan apakah hasil solusi masuk akal secara fisik. (Hutton, 2004)

2.1.11 Safety factor

Safety factor atau faktor keamanan adalah faktor yang digunakan untuk mengevaluasi keamanan dari suatu perancangan struktur. Untuk menghindari terjadinya kegagalan struktur (*structure-failure*) maka kekuatan sebenarnya dari suatu material haruslah melebihi kekuatan yang dibutuhkan. Perbandingan dari kekuatan sebenarnya terhadap kekuatan yang dibutuhkan disebut faktor keamanan (*factor of safety*) untuk kegagalan laminasi didapatkan dari persamaan:

$$FoS = \frac{-C_1 + R}{2C_2}$$

Dimana:

$$C_{1} = F_{1}\sigma_{1} + F_{2}\sigma_{2} + F_{6}\tau_{12}$$

$$C_{2} = F_{11}\sigma_{1}^{2} + F_{22}\sigma_{2}^{2} + F_{66}\tau_{12}^{2} + 2F_{12}\sigma_{1}\sigma_{2}$$

$$R = \sqrt{|C_{1}^{2} + 4C_{2}|}$$

Faktor kemanan lebih besar dari 1,0 menunjukkan bahwa laminasi aman dari kegagalan. Faktor keamanan pada prostetik akan aman jika faktor keamanannya sama dengan atau lebih tinggi dari 1,25 (Tahir & Kadhim, 2021)

2.2 Penelitian Terdahulu

Dalam penelitian ini, penulis mengambil beberapa referensi dari penelitian sebelumnya yang masih berhubungan dengan penelitian yang dilakukan saat ini.

1. "Studying the Tensile and Buckling for PMMA Reinforced by Jute Fibers for Prosthetic Pylon" (Jumaah & Oleiwi, 2016)

Pada tahun 2016 telah dilakukan penelian oleh Khadhim dkk. yang berjudul "*Studying the Tensile and Buckling for PMMA Reinforced by Jute Fibers for Prosthetic Pylon*" bertujuan untuk mempelajari pengaruh jumlah lapisan serat jute pada sifat kekuatan tarik dan kekuatan tegangan tekuk kritis. Dalam penelitian ini digunakan anyaman serat jute dengan orientasi serat yang digunakan ($\pm 45^{\circ}$) dan ($0^{\circ}/90^{\circ}$) dengan matriks resin PMMA (Poly methyl methacrylate). Bahan yang digunakan pada penelitian ini ditunjukkan pada Gambar 2.23 di bawah ini.



Gambar 2.23 Bahan yang digunakan dalam penelitian ini (a) Serat jute (b) Serat perlon (c) Resin PMMA (Jumaah & Oleiwi, 2016)

Number of laminations	Type of Material	Arrangement of layers		
Laminate 1		4 perlon <i>layers</i> + 1 Jute <i>layers</i> + 4 perlon <i>layers</i> .		
Laminate 2	PMMA + Jute <i>layers</i> + Perlon layers at $(0^{\circ}/90^{\circ})$	4 perlon <i>layers</i> + 2 Jute <i>layers</i> + 4 perlon <i>layers</i> .		
Laminate 3		4 perlon <i>layers</i> + 3 Jute <i>layers</i> + 4 perlon <i>layers</i> .		
Laminate 4		4 perlon <i>layers</i> + 1 Jute <i>layers</i> + 4 perlon <i>layers</i> .		
Laminate 5	PMMA + Jute <i>layers</i> + Perlon <i>layers at</i> $(\pm 45^{\circ})$	4 perlon <i>layers</i> + 2 Jute <i>layers</i> + 4 perlon <i>layers</i> .		
Laminate 6		4 perlon <i>layers</i> + 3 Jute <i>layers</i> + 4 perlon <i>layers</i> .		

Tabel 2. IU Jenis Variasi vang digunakan	Tabel 2.1) Jenis	Variasi	vang	digunakan
---	-----------	---------	---------	------	-----------

Penelitian ini menggunakan standar pengujian ASTM (D-6348 tipe standar 4) untuk uji tarik pada mesin uji tarik tipe LARYEE dengan kapasitas beban 5 kN. Dilakukan juga pengujian tarik pada spesimen tanpa penguat serat (*pure* PMMA). Pengujian dilakukan dengan *tensile test* menggunakan spesimen berbentuk *dogbone* pada Gambar 2.24 di bawah ini.



(a)



(b)

Gambar 2.24 Sampel spesimen uji tarik untuk *pylon* kaki prostetik (a) sebelum uji tarik (b) sesudah uji tarik (Jumaah & Oleiwi, 2016)

Berdasarkan hasil pengujian spesimen menyatakan kekuatan tarik dan modulus elastisitas adalah sifat mekanik yang meningkat dengan bertambahnya jumlah lapisan serat jute untuk kedua sudut ($\pm 45^{\circ} \& 0^{\circ}/90^{\circ}$) seperti yang ditunjukkan pada Gambar 2.25 dan Gambar 2.26 di bawah ini.



Gambar 2.25 Hubungan antara kekuatan tarik dengan jumlah lapisan serat (Jumaah & Oleiwi, 2016)



Gambar 2.26 Hubungan antara modulus elastisitas dengan jumlah lapisan serat (Jumaah & Oleiwi, 2016)

Berdasarkan hasil pengujian kekuatan tarik dan modulus elastisitas untuk spesimen komposit dengan arah sudut serat rami (0°/90°) lebih kuat dibandingkan dengan arah sudut ($\pm 45^{\circ}$) terhadap beban tarik.

2. Characteristics of Continuous Unidirectional Kenaf Fiber Reinforced Epoxy Composite (Mahjoub et al., 2014)

Pada tahun 2014 telah dilakukan penelitian oleh Reza Mahjoub dkk yang berjudul "*Characteristics of Continuous Unidirectional Kenaf Fiber Reinforced Epoxy Composite*" bertujuan untuk menyelidiki sifat-sifat mekanik dari komposit epoksi yang diperkuat dengan serat kenaf. Pada penelitian ini dilakukan pengujian tarik dengan standarisasi ASTM D3039-08. Serat kenaf yang diuji memiliki konfigurasi serat dengan jenis *Unidirectional*.



Gambar 2.27 Spesimen Komposit Kenaf-Epoksi

Pada penelitian ini, variasi yang digunakan adalah variasi fraksi volume serat kenaf dengan matriks *epoxy* resin dengan rentan fraksi volume 10%, 30% dan 40%. Dimensi dari spesimen adalah 270 x 25 x 6 mm.

Composite	Tensile	Tensile	Elongation at	Poisson's
series	strength (MPa)	modulus (GPa)	break (%)	ratio
Epoxy	22.2	2.131	1.042	0.39
KFRP-10	58	6.8	0.86	0.39
KFRP-30	124	14.4	0.86	0.37
KFRP-40	164	18.15	0.9	0.32

Gambar 2.28 Hasil Tensile Strength (Mahjoub et al., 2014)

Berdasarkan hasil yang didapatkan dari pengujian, nilai tensile strength kenaf-*epoxy* resin memiliki titik maksimum pada fraksi volume 40% dengan nilai 164 MPa. Fraksi volume serat 40% terhadap matriks akan menjadi fraksi volume serat yang akan digunakan pada penelitian simulasi *pylon* kaki palsu ini.

3. Utilization of kenaf fiber waste as reinforced polymer composites (Fajrin et al., 2022)

Pada tahun 2022 telah dilakukan penelitian oleh Fajrin dkk. yang berjudul "*Utilization of kenaf fiber waste as reinforced polymer composites*" yang tentang analisa yang dilakukan terhadap eksperimen serat yang diambil dari tanaman kenaf. Serat kenaf didapatkan dengan cara dicuci dengan air hangat dan dikeringkan pada suhu ruangan selama 12 jam. Lalu serat kenaf yang sudah disiapkan akan diberikan perlakuan NaOH dengan tujuan untuk menghilangkan zat hemiselulosa dan lignin yang dimana dapat mengurangi kemampuan untuk mengikat dengan matriks. Perlakuan alkali NaOH juga meningkatkan kekasaran permukaan serat yang mengarah pada ekstensi ikatan hidrogen yang lebih tinggi dalam antarmuka matriks serat.

Penelitian dilakukan dengan melakukan variasi konfigurasi yaitu konfigurasi *Unidirectional, Random* dan *Woven.* Pada penelitian ini dilakukan pengujian material dengan uji tarik untuk mengetahui aspek kekuatan tarik dari serat Kenaf yaitu *tensile test* dengan ASTM D3039 untuk mengetahui hasil kekuatan tarik.



Gambar 2.29 Pengujian Tarik (Fajrin et al., 2022)



Gambar 2.30 Hasil Pengujian Tarik (Fajrin et al., 2022)

Berdasarkan hasil pengujian tarik yang telah dilakukan nilai kekuatan tarik dari ketiga variasi yang dilakukan terdapat perbedaan. Konfigurasi serat *Unidirectional* adalah 76, 56 MPa, sedangkan komposit dengan konfigurasi serat *Random* dan *Woven* memiliki kekuatan tarik 26,78 MPa dan 21, 44 MPa. Hasil modulus tarik dari pengujian tarik, spesimen konfigurasi *Unidirectional* menghasilkan komposit kekakuan yang lebih tinggi dengan modulus tarik rata-rata 3,18 GPa. Nilai ini sekitar 23,89% lebih tinggi dari modulus komposit konfigurasi serat *Random* dan 16,98% lebih tinggi dari modulus komposit konfigurasi serat *Bandom* dan 83,02%, dibandingkan dengan konfigurasi serat *Unidirectional*.

4. Design and Manufacturing of New Low (Weight and Cost) 3D Printed Pylon Prosthesis for Amputee (Tahir & Kadhim, 2021)

Pada tahun 2021 telah dilakukan penelitian oleh Tahir & Kadhim yang berjudul "Design and Manufacturing of New Low (Weight and Cost) 3D Printed Pylon Prosthesis for Amputee" yang desain geometri pylon akan digunakan pada penelitian ini. Tujuan dari penelitian ini adalah untuk merancang dan menganalisa kekuatan pylon kaki prostetik dari bahan serat karbon PLA dengan kemampuannya untuk menahan beban pasien tanpa kegagalan mekanis. Dalam penelitian ini, pemodelan pylon di software solidwork dengan dimensi diameter luar 30 mm dan panjang 300 mm seperti Gambar 2.31. Setelah geometri model pylon dibuat, lalu dianalisis menggunakan metode elemen hingga pada software ANSYS dengan kondisi batas yang diterapkan sesuai Gambar 2.32 untuk mengevaluasi von-mises stress, deformation, dan safety factor.



Gambar 2.31 Model geometri pylon yang dirancang (Tahir & Kadhim, 2021)



Gambar 2.32 Kondisi batas yang diterapkan pada pylon (Tahir & Kadhim, 2021)

Hasil penelitian menunjukkan bahwa nilai tegangan maksimum yang dihasilkan pada *pylon* adalah sebesar 3,22 MPa, tegangan yang terjadi tidak melebihi dari *yield stress* material yang sebesar 33,5 MPa. Deformasi maksimal yang terjadi sebesar 0,5923 mm, nilai deformasi ini baik dan cocok untuk *pylon* prostetik. Lalu nilai *safety factor pylon* sebesar 6,24 yang diartikan bahwa *pylon* tersebut aman karena lebih dari 1,25 seperti yang ditunjukkan pada Gambar 2.33. Nilai faktor keamanan akan aman dalam desain jika faktor keamanan $\geq 1,25$.





Gambar 2.33 Hasil analisa (a) von-mises *stress* (b) deformasi (c) *safety factor* (Tahir & Kadhim, 2021)

Selain menganalisa kekuatan *pylon* kaki prostetik, pada penelitian ini juga dilakukan pembandingan *pylon* serat karbon PLA dengan *pylon* jenis lain dengan standar panjang 300 mm, seperti yang ditunjukkan pada Tabel 2.11. dapat dilihat bahwa *pylon* serat karbon PLA lebih ringan dan lebih murah daripada *pylon* standar.

Tabel 2.11 Perbandingan	Pylon Serat	t Karbon PL	A dengan	tipe lainnya	a (Tahir	& Kadhim	l,
		2021)					

	/	
Pylon Type	Weight (kg)	<i>Cost</i> (\$)
Stainless steel	0,25	120
Titanium	0,173	166
Aluminium	0,2	95
PLA Carbon Fiber	0,1	3

5. Studi Numerik pada Kaki Palsu Transtibial dan Transfemoral Berbahan Baku Alumunium (Kadarisman, 2021)

Pada tahun 2021 telah dilakukan penelitian oleh Muhammad Kadarisman yang berjudul "*Studi Numerik pada Kaki Palsu Transtibial dan Transfemoral Berbahan Baku Alumunium*" yang skema simulasinya akan digunakan pada penelitian ini. Tujuan dari penelitian ini adalah untuk menganalisa desain kaki palsu dengan bahan alumunium 6061 dan alumunium 7075 apakah memenuhi standar kekuatan yang ditetapkan WHO. Kondisi batas pembebanan pada kaki prostetik transtibial dan transfemoral mengikuti standar ISO. Untuk kondisi batas pada *condition 2* pada Gambar 2.34 di bawah ini.



Gambar 2.34 Kondisi Batas Pada Kaki Palsu Transfemoral dan Transtibial (a) *Condition* 1 (b) *Condition* 2

6. Numerical Optimum Design of a Prosthetic Shank Made of Different Composite Materials and Cross-Sections Areas for an AK Amputee (Noori Kareem & Habeeb Faidh-Allah, 2021)

Pada tahun 2021 telah dilakukan oleh Noori Kareem dkk yang berjudul "Numerical Optimum Design of a Prosthetic Shank Made of Different Composite Materials and Cross-Sections Areas for an AK Amputee" bertujuan untuk mengidentifikasi kombinasi tipe bentuk pylon untuk mendapatkan hasil tegangan von-mises dan deformasi. Dalam penelitian ini digunakan anyaman perlon fiber dengan orientasi serat yang digunakan $(0^{\circ}/90^{\circ})$ dengan resin polyester. Data material yang digunakan pada penelitian ini ditunjukkan pada Tabel 2.12 di bawah ini.

				Proper	ties O	rhotropi	c Elastici	ty
Sample Type	Type Material	Angle of Fiber	E ₁ =E ₂ (GPa)	E ₃ (GPa)	V 12	V ₂₃ =V ₁₃	G ₁₂ (GPa)	G ₂₃ =G ₁₃ (GPa)
Pylon Circle	Perlon Fiber + Polyester	(0°/90°)	5,1931	3,8708	0,398	0,3	1,5759	1,2732
Pylon Ellipse	Perlon Fiber + Polyester	(0°/90°)	5,1931	3,8708	0,398	0,3	1,5759	1,2732
Pylon Hexagonal	Perlon Fiber + Polyester	(0°/90°)	5,1931	3,8708	0,398	0,3	1,5759	1,2732

Tabel 2.12 Jenis Komposit Spesimen

 Tabel 2.13 Data Analisis Pylon

Type Pylon	Force (N)	Total Deformasi (mm)	Equivalent Stress (MPa)
Circle		0,21655	2,9208
Ellipse	1042	0,21476	2,9022
Hexagonal		0,21778	2,9991

Dari tabel data analisis *pylon* diberi beban 1042 N didapatkan *pylon* dengan tipe *circle* didapatkan hasil total deformasi sebesar 0,21655 mm dan von-mises stress sebesar 2,9208 MPa, *pylon* dengan tipe ellipse didapatkan hasil total deformasi sebesar 0,21476 dan von-mises stress sebesar 2,9022 mm, pylon dengan tipe hexagonal didapatkan hasil total deformasi sebesar 0,21778 dan von-mises stress sebesar 2,9991 mm. Model *pylon* dianalisis menggunakan metode elemen hingga pada software ANSYS, hasil simulasi pada *pylon* ellipse diberi beban tekan sebesar 1042 N didapatkan hasil total deformasi maksimum dan hasil tegangan von-mises pada Gambar 2.35 dibawah ini.



(b)

Gambar 2.35 Hasil analisa pylon ellipse (a) deformasi (b) von-mises stress
BAB III METODOLOGI

Penelitian ini bertujuan untuk mengetahui pengaruh variasi orientasi sudut serat kenaf dan ketebalan komposit terhadap kekuatan *pylon* kaki prostetik. Penulis akan melakukan penelitian ini melalui beberapa tahapan. Pada tahap pertama dilakukan studi literatur, kemudian mengumpulkan data yang dibutuhkan untuk penelitian *pylon* pada kaki prostetik, dari dimensi, material dan standar pengujian. Langkah selanjutnya adalah membuat Pemodelan 3D komponen kaki palsu transfemoral dan *pylon* kaki prostetik. Langkah selanjutnya simulasi menggunakan ANSYS *Workbench* untuk mendapatkan tegangan von-mises dan faktor keamanan dari bagian komponen *pylon*.

3.1 Diagram Alir Penelitian

Dalam melakukan penelitian ini, diperlukan langkah-langkah sebagai berikut sesuai Gambar 3.1 yaitu Diagram Alir Penelitian pada Gambar 3.1 dibawah ini:





Gambar 3.1 Diagram Alir Penelitian







Gambar 3.3 Diagram Alir Simulasi Pengujian Kaki Palsu Transfemoral

3.2 Studi Literatur

Pada penelitian ini, studi literatur dilakukan untuk mendapatkan data-data yang diperlukan untuk menunjang terlaksananya tugas akhir ini. Studi literatur dilakukan dengan pendalaman ilmu dan materi yang diambil dari berbagai buku, jurnal ilmiah, serta laporan penelitian terdahulu yang memiliki hubungan dengan pengujian pylon kaki prostetik yang menggunakan material komposit alam. Buku yang digunakan adalah "Composite Material Handbook" (Schwartz, 1984), "Principles of Composite Material Handbook" (Gibson, 1994) "Engineering Mechanics of Composite Materials" (Ishai & Daniel, 2006) dan "Composite Structure Design, Mechanics, Analysis, Manufacturing, and Testing" (M. Kumar, 2017). Laporan penilitian terdahulu yang digunakan pada penelitian ini adalah "Studying the Tensile and Buckling for PMMA Reinforced by Jute Fibers for Prosthetic Pylon" (Shaymaa, 2016), "Characteristics of Continuous Unidirectional Kenaf Fiber Reinforced Epoxy Composite" (Mahjoub et al., 2014), "Utilization of kenaf fiber waste as reinforced polymer composites" (Fajrin et al., 2022), "Design and Manufacturing of New Low (Weight and Cost) 3D Printed Pylon Prosthesis for Amputee" (Tahir & Kadhim, 2021), "Studi Numerik pada Kaki Palsu Transtibial dan Transfemoral Berbahan Baku Alumunium" (Kadarisman, 2021), dan "Numerical Optimum Design of a Prosthetic Shank Made of Different Composite Materials and Cross-Sections Areas for an AK Amputee" (Noori Kareem & Habeeb Faidh-Allah, 2021).

3.3 Perumusan Masalah dan Tujuan Penelitian

Rumusan masalah ditetapkan untuk mengidentifikasi langkah yang harus dilakukan agar mencapai tujuan dari suatu penelitian. Rumusan masalah diperoleh dari studi literatur dan lapangan yang telah dilakukan sebagaimana yang telah ditampilkan pada BAB I.

3.4 Pengumpulan Data

Pengumpulan data yang dilakukan pada penelitian ini yaitu referensi dimensi pada geometri *pylon* kaki prostetik, standar pengujian kaki palsu, data material dan variasi penelitian yang akan digunakan.

3.4.1 Model Kaki Palsu Transfemoral

Model kaki palsu transfemoral yang akan digunakan pada penelitian ini adalah model kaki palsu transfemoral *polycentric single axis ankle* berdasarkan penelitian terdahulu yang berjudul "Studi Numerik pada Kaki Palsu Transtibial dan Transfemoral Berbahan Baku Alumunium" oleh Muhammad Kadarisman pada tahun 2021. Untuk daftar komponen model dapat ditemukan pada bagian (lampiran).



Gambar 3.4 Model Kaki Palsu Transfemoral Polycentric Single Axis Ankle

Geometri *pylon* kaki prostetik yang akan digunakan pada penelitian berdasarkan referensi dari jurnal ilmiah sesuai Gambar 3.5 yaitu geometri *pylon* kaki prostetik.



Gambar 3.5 Geometri Pylon Kaki Prostetik

3.4.2 Standar Pengujian

Standar pengujian yang dilakukan pada *pylon* kaki prostetik ini mengacu pada standar ISO 10328 (2016): *Prosthetics — Structural testing of lower-limb prostheses — Requirements and test methods*. Pada penelitian pembebanan yang diberikan pada kaki prostetik transfemoral adalah level terendah yaitu P3 dengan berat badan kurang dari 60 kg sampai level tertinggi yaitu P8 dengan berat badan kurang dari 175 kg. Untuk kondisi batas pada *condition* 1 dan *condition* 2 seperti pada Gambar 3.6 dan *condition* 2 pada Gambar 3.7.



Gambar 3.6 Boundary condition pada condition 1



Gambar 3.7 Boundary condition pada condition 2

ISO 10328 (2016)				
Laval	Test	Ultimate Static Test		
Levei	condition	Force		
		(N)		
D2	Ι	3220		
P3	II	2790		
D 4	Ι	4130		
Γ4	II	3623		
D5	Ι	4480		
FJ	II	4025		
D6	Ι	4880		
10	II	4425		
P7	Ι	5300		
1/	II	4840		
P8	Ι	5700		
10	II	5250		

 Tabel 3.1 Static Test Procedure – Ultimate Static Test Force

Untuk data tabel pembebanan yang digunakan dapat merujuk pada Tabel 3.1 untuk pada pembebanan terdapat beberapa level, yaitu P3, P4, P5, P6, P7, dan P8. P3 adalah level untuk berat badan kurang dari 60 kg, P4 untuk kurang dari 80 kg, P5 kurang dari 100 kg, P6 kurang dari 125 kg, P7 untuk kurang dari 150 kg, dan P8 untuk kurang dari 175 kg.

3.4.3 Data Material

Material yang akan digunakan pada penelitian ini adalah komposit alam dengan komposisi bahan penguat serat kenaf dan matriks epoksi. Data material yang digunakan pada penelitian ini berdasarkan referensi dari buku dan jurnal ilmiah sesuai Tabel 3.1 yaitu *Properties* Serat Kenaf, Tabel 3.2 yaitu *Properties* Epoksi, dan Tabel 3.3 yaitu *Properties* Alumunium 6061.

Tuber 012 I ropernes Berur Renur					
Properties	Properties				
$Density (g/cm^3) 1,5$		(Mariselvam & Logesh, 2015)			
Tensile Strength (MPa)	89,58	(Ibrahim et al., 2018)			
Young Modulus (GPa)	7,67	(Ibrahim et al., 2018)			
Poisson's Ratio	0,324	(Mariselvam & Logesh, 2015)			
Shear Modulus (GPa)	2,8965	ANSYS			

 Tabel 3.2 Properties Serat Kenaf

Tabel 3.3 <i>I</i>	Properties	Resin E	poksi
---------------------------	------------	---------	-------

Properties		Referensi
<i>Density</i> (kg/m ³)	1160	ANSYS
Tensile Yield Strength (MPa)	54,6	ANSYS

Properties		Referensi
Young Modulus (MPa)	3780	ANSYS
Poisson's Ratio	0,35	ANSYS
Compressive Strength (MPa)	53	(Randjbaran
		et al., 2013)

Tabel 3.4 Properties Alumunium 6061 (ASM Aerospace Specification Metals Inc.)

Properties	
<i>Density</i> (kg/m ³)	2700
Ultimate Tensile Strength (MPa)	310
Tensile Yield Strength (MPa)	276
Modulus of Elasticity (GPa)	68,9
Poisson's Ratio	0,33
Shear Modulus (GPa)	26
Shear Strength (MPa)	207

3.4.4 Variasi Penelitian

Variasi penelitian yang akan dilakukan pada penelitian ini yaitu variasi orientasi sudut dan variasi ketebalan. Variasi tersebut akan dijelaskan pada subbab berikutnya.

3.4.4.1 Variasi Orientasi Sudut

Berdasarkan penelitian terdahulu, orientasi sudut yang digunakan adalah ($\pm 45^{\circ}$) dan (0°/90°) sehingga pada penelitian ini sudut orientasi yang akan disusun adalah (0°/0°), (90°/90°), (0°/90°), (45°/-45°) Sehingga, penyusunan orientasi sudut serat dapat dilihat pada Tabel 3.5.

	5					
Penyusunan Orientasi Sudut Serat						
Material Arah Sudut Serat Ketebalan Jen						
Serat Kenaf/ Resin Epoksi	(0°/0°)3					
	tenaf/ Resin $(90^{\circ}/90^{\circ})_3$					
	(0°/90°) ₃	0.311111	untairectional			
	(45°/-45°) ₃					

 Tabel 3.5 Penyusunan Orientasi Sudut Serat

Untuk tumpukan arah serat dari setiap lamina dapat dilihat pada Tabel 3.6.

	Suradi Lampakan Damma			
Tumpukan Lamina				
Arah Sudut Tumpukan Arah Serat				
$(0^{\circ}/0^{\circ})_{3}$ $[0/0/0/0/0]$				
(90°/90°) ₃	[90/90/90/90/90/90]			
(0°/90°)3	[0/90/0/90/0/90]			
(45°/-45°) ₃	[45/-45/45/-45/45/-45]			

Tabel 3.6 Konfigurasi Tumpukan Lamina

Berdasarkan konfigurasi tersebut, lamina memiliki total ketebalan sebesar 1 mm. Spesimen *pylon* yang akan digunakan memiliki ketebalan tertipis sebesar 3 mm, sehingga dibutuhkan total sebanyak 3 tumpukan untuk memenuhi ketebalan dari *pylon* tersebut.

3.4.4.2 Variasi Ketebalan

Variasi ketebalan dalam penyusunan komposit dilakukan untuk memperoleh desain *pylon* yang aman terhadap pengujian pembebanan standar ISO 10328 (2016). Sehingga, variasi ketebalan dapat dilihat pada Tabel 3.7.

Orientasi Sudut	Ketebalan
Terbaik	(mm)
$(\theta^{\circ}/\theta^{\circ})_{3}$	3
$(\theta^{\circ}/\theta^{\circ})_{4}$	4
$(\theta^{\circ}/\theta^{\circ})_{5}$	5
$(\theta^{\circ}/\theta^{\circ})_{6}$	6
$(\theta^{\circ}/\theta^{\circ})_{7}$	7
$(\theta^{\circ}/\theta^{\circ})_{8}$	8
$(\theta^{\circ}/\theta^{\circ})_{9}$	9
$(\theta^{\circ}/\theta^{\circ})_{10}$	10
$(\theta^{\circ}/\theta^{\circ})_{11}$	11
$(\theta^{\circ}/\theta^{\circ})_{12}$	12
$(\theta^{\circ}/\theta^{\circ})_{13}$	13
$(\theta^{\circ}/\theta^{\circ})_{14}$	14

 Tabel 3.7 Variasi Ketebalan Komposit pada Pylon

3.5 Pemodelan 3D dan Simulasi

Pada subbab ini akan dijelaskan lebih lanjut mengenai pemodelan 3D hingga hasil simulasi.

3.5.1 Pemodelan 3D

Pemodelan 3D dilakukan untuk memodelkan geometri dari kaki palsu transfemoral dengan menggungkan software SolidWorks sebelum dilakukan analisis di software ANSYS. Gambar dari pemodelan kaki palsu transfemoral dapat dilihat pada Gambar 3.8.



Gambar 3.8 Pemodelan 3D Kaki Palsu Transfemoral

Dilakukan juga pemodelan pada permukaan luar dari *pylon* sebelum dilakukan penyusunan komposit. Gambar dari pemodelan 3D permukaan luar *pylon* dapat dilihat pada Gambar 3.9.



Gambar 3.9 Pemodelan 3D Permukaan luar dari Pylon

3.5.2 Pemodelan Mikrostruktur Komposit

Penyusunan pemodelan mikrostruktur komposit dilakukan pada *software* ANSYS dengan *tools* ANSYS Material Designer. Penggunaan ANSYS Material Designer untuk menyederhanakan bahan penyusun komposit yaitu fase penguat/serat dan fase matriks. Dengan memasukkan properties serat dan juga matriks, maka gabungan kedua material tersebut menjadi lamina pada suatu komposit. Gabungan dari kedua material tersebut dapat dilihat pada Gambar 3.10 di bawah ini.



Gambar 3.10 Model Mikrostruktur Komposit Serat/Resin UD

Pada material designer ini dapat mengatur fraksi volume serat yang akan digunakan. Material designer juga mendapatkan hasil dari properties material gabungan yang merupakan konstanta material baru antara serat dan matriks yang sudah menjadi lamina. Material properties yang didapatkan adalah *Young Modulus, Shear Modulus, dan Poisson Ratio.* Hasil dari *orthotropic elasticity* gabungan serat kenaf dengan fraksi volume 40% dan resin epoksi seperti Tabel 3.8.

Engineering Constant	Value
ρ (t mm ⁻³)	1,296E-09
E ₁ (MPa)	5336,7
E ₂ (MPa)	4957,2
E ₃ (MPa)	4957,2
G ₁₂ (MPa)	1853,3
G ₂₃ (MPa)	1831,6
G ₃₁ (MPa)	1853,3
v ₁₂	0,33894
v ₁₃	0,33894
V ₂₃	0,35328

 Tabel 3.8 Hasil Orthotropic Elasticity ANSYS Material Designer

3.5.3 Meshing

Sebelum dilakukannya pemodelan komposit, model 3D perlu melalui proses *meshing* terlebih dahulu. Ukuran elemen *mesh* yang digunakan akan didapatkan setelah dilakukannya uji konvergensi, yang rinciannya dapat dilihat pada tahap uji konvergensi nanti.



Gambar 3.11 Mesh pada Pylon

3.5.4 Pemodelan Laminasi Komposit

Penyusunan pemodelan laminasi komposit dilakukan pada software ANSYS Composite PrePost. Penggunakan ANSYS Composite PrePost untuk pemodelan laminasi komposit (Pre) dan hasil analisa lanjutan (Post) untuk mencari faktor kegagalan dari komposit. ACP Prepost memungkinkan untuk menentukan urutan susunan dari lamina dan menentukan arah orientasi sudut dari masing-masing lamina. Langkah pertama adalah mendefinisikan material komposit yang akan diaplikasikan pada model komposit serta memberikan ketebalan awal material, dimana pada simulasi ini material komposit yang digunakan yaitu serat kenaf dan resin epoksi yang memiliki ketebalan awal setiap lapisan sebesar 0.5 mm.

Fabric Pr	ropertie	'S			-	\times
Name: Fal	bric.1					
ID: Fab	ric.1					
General A	nalysis	Solid Model Opt.	Draping			
General						
Mat	erial:	KF 0.4 E				\sim
Thick	ness: 🛛	0.5				
Price/#	Area:	0.0				
Weight/#	Area: (6.480064586173051e-10				
Post-Proc Ignore fo	essing or Post-	Processing: 🗌				

Gambar 3.12 Input Material dan Ketebalan

Selanjutnya mendefinisikan *Stackup* dan menentukan arah orientasi dari setiap lapisan komposit.

🟉 Stackup Propertie	5		_		\times
Name: 3 ID: 3					
General Analysis Fabrics	Solid Model Opt. Dra	ping			
Symmetry:	No Symmetry				\sim
Layup Sequence:	Layup Sequence: Top-Down				\sim
				**	-
	Fabric		Angle		
Fabric.1		0.0			
Fabric.1		90.0			

Gambar 3.13 Input Arah Orientasi Sudut Serat

Pada penelitian ini dilakukan 4 variasi orientasi sudut untuk susunan pada spesimen *pylon.* Penyusunan orientasi sudut serat ditunjukkan pada Gambar 3.14 di bawah ini.





Gambar 3.14 Penyusunan Orientasi Sudut (a) 0° (b) 90° (c) 45° (d) -45°

Selanjutnya yaitu mendefinisikan *rosette* yang akan digunakan, rosette digunakan sebagai sumbu acuan dalam melakukan *Set-up* komposit. Dimana sumbu x pada rosette digunakan sebagai acuan alur orientasi 0° dari material komposit.



Gambar 3.15 Penentuan Sumbu Rosettes

Selanjutnya mendefinisikan Oriented Selection Sets. Oriented Selection Sets digunakan untuk menentukan arah dalam menyusun (*stackup*) lapisan komposit. Penentuan arah Oriented Selection Sets ini menggunakan setup yang sudah disusun pada material data dan juga pengaturan koordinat pada rosttes.



Gambar 3.16 Penentuan Sumbu Oriented Selection Sets

Kemudian mendefinisikan *modelling group*, pada tahap ini menentukan jumlah lapisan/layer yang akan digunakan dalam menyusun komposit pada *surface* model yang telah dibuat. Adapun pada penelitian ini lapisan yang digunakan berjumlah 3 dengan ketebalan 3 mm.

General	Draping	Rules	Thickness
Oriented Selection Sets:			['OrientedSelectionSet.1']
Ply Material:		laterial:	3 ~
Ply Angle:		Angle:	0.0
Number of Layers:		Layers:	3

Gambar 3.17 Modelling Group



Gambar 3.18 Ketebalan Pylon Komposit

Layer	Sudut
1	0°
2	90°
3	0°
4	90°
5	0°
6	90°

Gambar 3.19 Ilustrasi Penyusunan Arah Orientasi Sudut Komposit

3.5.5 Pengujian Statik

Pengujian statik dilakukan menggunakan ANSYS *Static Structural*. Pada proses ini kaki palsu akan diberikan *fixed support* pada plat kaki bagian bawah dan plat bagian atas akan diberikan gaya beban. Berikut gambar dari *boundary condition* pada *set-up* pembebanan yang diberikan pada kaki palsu transfemoral.



Gambar 3.20 Boundary condition kondisi 1 simulasi kaki palsu pada ANSYS



Gambar 3.21 Boundary condition kondisi 2 simulasi kaki palsu pada ANSYS

Pada pengujian ini akan dilakukan pendefinisian kontak. Dimana dilakukan pemilihan kontak pada setiap komponen pada kaki palsu.



Gambar 3.22 Body contact kaki palsu transfemoral

Pada pengujian ini dilakukan input kontak. Di mana dilakukan pemilihan kontak pada setiap komponen kaki palsu transfemoral. Pada body contact antara kuncian socket (contact bodies) dengan plat atas (target bodies) dengan kontak yang dipilih yaitu bonded. Pada body contact antara kuncian socket (contact bodies) dengan pengunci lutut polycentric (target bodies) dengan kontak yang dipilih yaitu bonded. Pada body contact antara lutut atas polycentric (contact bodies) dengan pengunci lutut polycentric (target bodies) dengan kontak yang dipilih yaitu bonded. Pada body contact antara sambungan tengah (contact bodies) dengan lutut atas *polycentric* (*target bodies*) dengan kontak yang dipilih yaitu *no separation*. Pada *body* contact antara sambungan samping (contact bodies) dengan lutut atas polycentric (target bodies) dengan kontak yang dipilih yaitu no separation. Pada body contact antara sambungan tengah (contact bodies) dengan lutut atas polycentric (target bodies) dengan kontak yang dipilih yaitu no separation. Pada body contact antara sambungan samping (contact bodies) dengan lutut bawah polycentric (target bodies) dengan kontak yang dipilih yaitu no separation. Pada body contact antara pylon komposit (contact bodies) dengan lutut bawah polycentric (target bodies) dengan kontak yang dipilih yaitu bonded. Pada body contact antara pylon komposit (contact bodies) dengan holder bawah (target bodies) dengan kontak yang dipilih yaitu bonded. Pada body contact antara single axis ankle (contact bodies) dengan holder bawah (target bodies) dengan kontak yang dipilih yaitu bonded. Pada body contact antara single axis ankle (contact bodies) dengan plat bawah (target bodies) dengan kontak yang dipilih yaitu bonded.

3.5.6 Uji Konvergensi

Setelah menentukan geometri, properti material, laminasi komposit, *mesh*, dan boundary condition, maka dapat dilakukan simulasi *Static Structural*. Dalam melakukan simulasi, dilakukan uji konvergensi untuk menentukan ukuran meshing yang digunakan untuk simulasi. Uji konvergensi dilakukan secara manual dengan melakukan variasi ukuran elemen

pada *pylon*. Pengecilan ukuran dari meshing ini dimaksudkan untuk meningkatkan jumlah elemen agar hasilnya diharapkan mendekati nilai sebenarnya. Nilai *equivalent stress maximum* digunakan sebagai acuan uji konvergensi ini. Di mana hasil dapat dilihat pada Tabel 3.9 dan Gambar 3.24 di bawah ini.



Gambar 3.23 Mesh pada kaki palsu

Uji Konvergensi							
No.	Element	Nodes	Element	Skewness	Orthogonal	Equivalent	Relative
	Size					Stress	Error
	(mm)					(MPa)	
1	10	40481	19133	0.513994	0.621641	19.3564	
2	9.5	40208	18899	0.513994	0.513244	19.3194	0.19%
3	9	40439	19097	0.513994	0.509972	19.2834	0.19%
4	8.5	40096	18803	0.513994	0.514274	19.2989	0.08%
5	8	39844	18587	0.513743	0.518551	20.8136	7.28%
6	7.5	39949	18677	0.512816	0.516935	21.6537	3.88%
7	7	40243	18953	0.511399	0.512142	21.8117	0.72%
8	6.5	40082	18791	0.509751	0.514111	22.0736	1.19%
9	6	39858	18581	0.50831	0.51984	22.6991	2.76%
10	5.5	40677	19277	0.506461	0.509324	23.3585	2.82%
11	5	41594	20057	0.503849	0.498923	24.2816	3.80%
12	4.5	43281	21491	0.501001	0.483713	24.5594	1.13%
13	4	45430	23321	0.497559	0.469268	25.3867	3.26%
14	3.5	48587	26009	0.494488	0.456449	25.9878	2.31%
15	3	53039	29807	0.492158	0.447323	26.1583	0.65%
16	2.5	60599	36257	0.49275	0.448822	27.3268	4.28%

Uji Konvergensi							
No.	Element	Nodes	Element	Skewness	Orthogonal	Equivalent	Relative
	Size					Stress	Error
	(mm)					(MPa)	
17	2	75355	48857	0.504286	0.475127	27.3101	0.06%
18	1.5	105539	74657	0.550058	0.547191	28.1776	3.08%
19	1	395444	274449	0.686984	0.618442	29.324	3.91%



Gambar 3.24 Grafik Hasil Uji Konvergensi Simulasi

Dari hasil uji konvergensi yang dapat dilihat dalam grafik pada Tabel 3.9 dan Gambar 3.24 didapatkan ukuran meshing dengan nilai *error* terkecil pada ukuran element sebesar 2 mm dengan *relative error* sebesar 0.06%.

3.5.7 Hasil Simulasi

Simulasi yang dilakukan pada penelitian ini dengan pembebanan sesuai *boundary condition*. Analisa dilakukan untuk melihat kekuatan pada *pylon* dimana *output* yang dihasilkan yaitu von-misses stress, total deformasi, nilai faktor kegagalan dan faktor keamanan.

3.5.8 Validasi Model Simulasi

Validasi model simulasi dilakukan dengan membandingkan hasil simulasi dari referensi penelitian terdahulu yang dilakukan oleh Noori Kareem dkk pada tahun 2021 seperti yang tertera pada bagian 2.2 penelitian ini. Pemodelan pengujian dapat dilihat pada Gambar 3.25.





Dari pengujian yang sudah dilakukan penulis didapatkan hasil total deformasi seperti Gambar 3.26 dibawah ini.



Gambar 3.26 Hasil total deformasi maksimum

	Fame	Total Defor			
Туре	(N)	Penelitian Terdahulu	Penulis	Error (%)	
Circle		0,21655	0,21418	1,09%	
Elipse	1042	0,21476	0,21247	1,07%	
Hexagonal		0,21778	0,21438	1,56%	

Didapatkan hasil perbedaan total deformasi maksimum pada *pylon circle* sebesar 1,09%, pada *pylon ellipse* sebesar 1,07%, dan pada *pylon hexagonal* sebesar 1,56%. Dari pengujian yang sudah dilakukan penulis didapatkan hasil tegangan von-mises seperti Gambar 3.27 dibawah ini.



Gambar 3.27 Hasil tegangan von-mises maksimum

Trans	Force	Equivale (M	E	
Туре	(N)	Penelitian Terdahulu	Penulis	Error (%)
Circle		2,9208	2,9358	0,51%
Elipse	1042	2,9022	2,934	1,10%
Hexagonal		2,9991	2,9654	1,12%

Tabel 3.11 Hasil perbandingan tegangan von-mises

Didapatkan hasil perbedaan tegangan von-mises maksimum pada *pylon circle* sebesar 0,51%, pada *pylon ellipse* sebesar 1,10%, dan pada *pylon hexagonal* sebesar 1,12%.

3.6 Perhitungan Data Material Orthotropic

Perhitungan data material ini untuk mencari data orthotropic elasticity dan orthotropic stress limit untuk dimasukkan pada tools ANSYS ACP. Perhitungan orthotropic elasticity untuk dibandingkan dengan hasil tools ANSYS Material Designer.

3.6.1 Perhitungan Orthotropic Elasticity

Berdasarkan penjelasan yang telah dipaparkan pada dasar teori, *rules of mixtures* merupakan salah satu metode untuk mengetahui nilai *properties* massa jenis, *shear modulus*, Young *modulus*, dan *poisson ratio* dari komposit. Metode ini akan digunakan sebagai validasi

dalam hasil simulasi mikrostruktur komposit dari *software* Material Designer. Nilai massa jenis dapat dihitung dengan menggunakan persamaan:

$$\rho_c = v_f \rho_f + v_m \rho_m$$
$$\rho_c = (0.4 x 1500) + (0.6 x 1160)$$

$$\rho_c = 1296 \ kg/mm^3$$

Adapun nilai *longitudinal* dan *transverse* dari Young Modulus dapat dihitung dengan menggunakan persamaan :

$$E_{1} = v_{f}E_{f} + v_{m}E_{m}$$

$$E_{1} = (0,4 \times 7,67) + (0,6 \times 3,78)$$

$$E_{1} = 5,336 \ GPa = 5336 \ MPa$$

$$E_{2} = \frac{E_{m}(1 + \xi\eta V_{f})}{1 - \eta V_{f}}$$

$$E_{2} = \frac{3,78(1 + (1 \times 0,339 \times 0,324))}{1 - (0,339 \times 0,324)}$$

$$E_{2} = 4,9689 \ GPa = 4968,9 \ MPa$$

$$E_{2} = E_{3}$$

Sedangkan nilai *longitudinal* dan *transverse* dari *shear modulus* dapat dihitung dengan menggunakan persamaan : (1 + W)C + WC

$$G_{12} = Gm \frac{(1 + V_f)G_f + V_m G_m}{V_m G_f + (1 + V_f)G_m}$$

$$G_{12} = 1,4 \frac{(1 + 0,4) \times 2,8965 + 0,6 \times 1,4}{0,6 \times 2,8965 + (1 + 0,4) \times 1,4}$$

$$G_{12} = 1,8532 \ GPa = 1853,2 \ MPa$$

$$G_{12} = G_{31}$$

$$G_{23} = \frac{G_m K_m (G_m + G_f) + 2G_f G_m + K_m (G_f - G_m)V_f}{K_m (G_m + G_f) + 2G_f G_m - (K_m + 2G_m)(G_f - G_m)V_f}$$

$$G_{23} = \frac{1,4 \times 4,2 \times (1,4 + 2,8965) + 2 \times 2,8965 \times 1,4 + 4,2 \times (2,8965 - 1,4) \times 0,4}{4,2 \times (1,4 + 2,8965) + 2 \times 2,896 \times 1,4 - (4,2 + 2 \times 1,4)(2,8965 - 1,4) \times 0,4}$$

$$G_{23} = 1,8273 \ GPa = 1827,3 \ MPa$$

Untuk nilai *longitudinal* dan *transverse* dari Poisson's Ratio dapat dihitung dengan menggunakan persamaan :

$$v_{12} = V_f v_f + V_m v_m$$

$$v_{12} = 0.4 \times 0.324 + 0.6 \times 0.35$$
$$v_{12} = 0.3396$$
$$v_{12} = v_{13}$$
$$v_{23} = \frac{E_2}{2G_{23}} - 1$$
$$v_{23} = \frac{4968.9}{2 \times 1827.3} - 1$$
$$v_{23} = 0.3596$$

Jika dibandingkan hasil *material designer* dengan hasil perhitungan teoritis *rules of mixtures* diatas, maka didapatkan error sebagaimana yang dijelaskan pada Tabel 3.11 di bawah ini.

Engineering	Hasil Material Designer	Hasil Kalkulasi	Error
Constant			
ρ	1296	1296	0,00%
E ₁ (MPa)	5336,7	5336	0,01%
E ₂ (MPa)	4957,2	4969	0,24%
E ₃ (MPa)	4957,2	4969	0,24%
G ₁₂ (MPa)	1853,3	1853	0,00%
G ₂₃ (MPa)	1831,6	1827	0,23%
G ₃₁ (MPa)	1853,3	1853	0,00%
V12	0,3389	0,3396	0,19%
V13	0,3389	0,3396	0,19%
V23	0,3532	0,3596	1,80%

 Tabel 3.12 Perbandingan Hasil Material Designer dengan Hasil Kalkulasi Manual

Berdasarkan Tabel 3.12 di atas, hasil *error* dari perbandingan hasil tools ANSYS Material Designer dengan hasil kalkulasi manual sangat kecil, dapat disimpulkan bahwa data yang didapatkan dengan menggunakan *software* material designer dapat digunakan dalam proses simulasi ini.

3.6.2 Perhitungan Orthotropic Stress Limit

Setelah mendapatkan nilai *orthotropic elasticity* dari gabungan serat alam dan matriks dengan menggunakan *tools* ANSYS Material Designer, langkah selanjutnya adalah melakukan perhitungan *orthotropic stress limit*. Perhitungan *orthotropic stress limit* meliputi tensile (x,y,z) direction, compressive (x,y,z), dan shear (xy, yz, xz). Pada perhitungan orthotropic stress limit, berdasarkan referensi dari buku "Design, Mechanics, Analysis, Manufacturing, and Testing". Nilai pertama yang akan dicari adalah nilai *longitudinal tensile strength* yang di mana akan didapatkan melalui perumusan berikut ini.

$$\varepsilon_m = \frac{\sigma_m}{E_m} \qquad \qquad \varepsilon_f = \frac{\sigma_f}{E_f}$$

$$\varepsilon_m = \frac{54,6}{3780}$$
 $\varepsilon_f = \frac{89,58}{7670}$
 $\varepsilon_m = 0,014$ > $\varepsilon_f = 0,011$

Jika nilai dari $\varepsilon_m > \varepsilon_f$, maka perhitungan nilai *longitudinal tensile strength* akan menggunakan persamaan berikut ini.

$$(\sigma_{x_c}^T)_{ult} = (\sigma_{x_f}^T) V_f + (\varepsilon_{1_f}^T)_{ult} E_m (1 - V_f)$$
$$(\sigma_{x_c}^T)_{ult} = (89,58) 0,4 + (0,011) 3780 (1 - 0,4)$$
$$(\sigma_{x_c}^T)_{ult} = 62,32 MPa$$

Selanjutnya untuk mendapatkan nilai *tranverse tensile strength* akan menggunakan persamaan berikut ini.

$$\left(\sigma_{y_{c}}^{T}\right)_{ult} = E_{2C} \left[1 + \left(\frac{E_{m}}{Ef} - 1\right) V_{f}\right] (\varepsilon_{m}^{T})_{ult}$$

$$\left(\sigma_{y_{c}}^{T}\right)_{ult} = 4957, 2 \left[1 + \left(\frac{3780}{7670} - 1\right) 0, 4\right] 0,014$$

$$\left(\sigma_{y_{c}}^{T}\right)_{ult} = 49,81 MPa$$

Setelah mendapatkan hasil nilai *transverse tensile strength* maka akan didapatkan nilai *longitudinal compressive strength* dengan menggunakan perumusan berikut ini.

$$\left(\sigma_{x_{c}}^{C}\right)_{ult} = \left[\frac{E_{1f}V_{f} + E_{m}(1 - V_{f})}{v_{12}V_{f} + v_{m}(1 - V_{f})}\left(1 - V_{f}\right)\right] \left[1 + \left(\frac{E_{m}V_{f}}{E_{2f}} - 1\right)V_{f}\right] (\varepsilon_{m}^{T})_{ult}$$

$$= \left[\frac{7670 \times 0.4 + 3780(1 - 0.4)}{0.324 \times 0.4 + 0.35(1 - 0.4)}(1 - 0.4)\right] \left[1 + \left(\frac{7670 \times 0.4}{7670} - 1\right)0.4\right] 0.014$$

$$\left(\sigma_{x_{c}}^{C}\right)_{ult} = 44.74 MPa$$

Lalu setelah mendapatkan hasil dari *longitudinal compressive strength*, maka akan dicari nilai *transverse compressive strength* dengan perumusan berikut ini.

$$\left(\sigma_{y_{c}}^{C}\right)_{ult} = E_{2c} \left(1 + \left(\frac{E_{m}}{E_{f}} - 1\right) V_{f}\right) (\varepsilon_{m}^{C})_{ult}$$
$$\left(\sigma_{y_{c}}^{C}\right)_{ult} = 4957, 2 \left(1 + \left(\frac{3780}{7670} - 1\right) 0, 4\right) 0,014$$
$$\left(\sigma_{y_{c}}^{C}\right)_{ult} = 55,405 MPa$$

Dan yang terakhir, untuk nilai *inplane shear strength* dan juga *outplane shear strength* akan didapatkan dengan perumusan sebagai berikut ini.

$$(\tau_{xy_c})_{ult} = G_{12_c} \left[1 + \left(\frac{G_m}{G_{12f}} - 1 \right) V_f \right] (\Upsilon_m)_{ult}$$

$$(\tau_{xy_c})_{ult} = 1853,3 \left[1 + \left(\frac{1400}{2896,5} - 1 \right) 0,4 \right] 0,028$$
$$(\tau_{xy_c})_{ult} = 42,008 MPa$$
$$(\tau_{yz_c})_{ult} = \frac{(\tau_{xy_c})_{ult}}{2}$$
$$(\tau_{yz_c})_{ult} = \frac{26,011}{2} = 21,004 MPa$$

BAB IV HASIL DAN PEMBAHASAN

Pada bab ini terdapat pembahasan dan hasil analisa penelitian tentang kekuatan dari *pylon* pada kaki palsu transfemoral dengan variasi penyusunan berdasarkan orientasi sudut dan ketebalan komposit. Penelitian ini dilakukan dengan menggunakan metode elemen hingga pada ANSYS 2021.

4.1 Hasil Simulasi Penelitian dan Pembahasan

Penelitian ini dilakukan untuk menemukan orientasi sudut dan ketebalan yang optimal dalam perancangan *pylon* kaki prostetik dengan menggunakan material komposit kenaf/epoksi agar memperoleh kekuatan yang baik berdasarkan standar pengujian ISO 10328 (2016): *Prosthetics — Structural testing of lower-limb prostheses — Requirements and test methods* dengan dua jenis kondisi pengujian yaitu *heel strike* dan *toe-off*. Dengan menggunakan level P3 sampai level P8. Dimana dalam penelitian ini dilakukan simulasi untuk tiap variasi kombinasi sudut yaitu (0°/0°), (90°/90°), (0°/90°), (45°/-45°). Kemudian dengan orientasi sudut yang terbaik akan dilakukan simulasi pada variasi ketebalan. Selanjutnya hasil simulasi dari variasi orientasi sudut dan variasi ketebalan akan diperoleh data berupa tegangan von-mises, total deformasi dan *safety factor*. Selanjutnya akan dilakukan analisa pada hasil yang diperoleh pada subbab berikutnya.

4.1.1 Hasil Simulasi Pengujian Pylon Kaki Palsu pada Kondisi Heel strike

Pada tahap ini dilakukan pengujian *heel strike* pada desain *pylon* kaki palsu dengan menghasilkan orientasi sudut yang akan dibandingkan dengan nilai tegangan maksimum von mises, total deformasi, nilai kegagalan tsai-wu dan *safety factor*. Pembebanan yang diberikan sebesar 3220 N pada level P3.

4.1.1.1 Hasil Simulasi dan Pembahasan Tegangan Von-Mises

Pada simulasi yang dilakukan berdasarkan penelitian ini didapatkan nilai tegangan vonmises. Tegangan von-mises adalah nilai yang menjadi tolak ukur untuk material mengalami kegagalan atau tidak. Hasil simulasi untuk variasi sudut $(0^{\circ}/0^{\circ})$, $(90^{\circ}/90^{\circ})$, $(0^{\circ}/90^{\circ})$, $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ diapaparkan pada Gambar 4.1.







Gambar 4.1 Hasil Simulasi Tegangan Von-Mises Setiap Variasi Sudut pada Pengujian *Heel strike* (a) (0°/0°), (b) (90°/90°), (c) (0°/90°), (d) (45°/-45°)



Gambar 4.2 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Tegangan Von-mises Maksimum pada Pengujian *Heel strike*

Dari data hasil simulasi yang ditunjukkan pada Gambar 4.2 diatas, diketahui *pylon* dengan menggunakan material komposit pada pengujian *heel strike* dengan pemberian beban berdasarkan standar 3220 N diperoleh bahwa untuk orientasi sudut $(0^{\circ}/0^{\circ})_{3}$ nilai maksimum tegangan von-mises sebesar 31,35 MPa, dan untuk orientasi sudut $(90^{\circ}/90^{\circ})_{3}$ didapatkan nilai maksimum tegangan von-mises sebesar 32,03 MPa. Untuk penyusunan material komposit dengan orientasi sudut $(0^{\circ}/90^{\circ})_{3}$ didapatkan nilai maksimum tegangan von-mises sebesar 30,63 MPa, dan untuk penyusunan dengan orientasi sudut $(45^{\circ}/-45^{\circ})_{3}$ didapatkan nilai maksimum tegangan von-mises sebesar 31,65 MPa. Secara keseluruhan nilai tegangan von-mises tertinggi didapat pada orientasi sudut $(90^{\circ}/90^{\circ})_{3}$ sebesar 32,03 MPa dan tegangan von-mises terendah didapat pada orientasi sudut $(0^{\circ}/90^{\circ})_{3}$ sebesar 30,63 MPa. Berdasarkan teori, tegangan von-mises akan dibandingkan dengan strength dari material tersebut. Jadi apabila tegangan yang dialami pada material semakin besar maka material tersebut semakin tidak aman. Sebaliknya

jika tegangan yang dialami semakin kecil maka tingkat keamanan material tersebut semakin baik.

4.1.1.2 Hasil Simulasi dan Pembahasan Nilai Total Deformasi

Total deformasi yang terjadi pada *pylon* dapat dilihat pada hasil simulasi pada Gambar 4.3.



Gambar 4.3 Hasil Simulasi Total Deformasi Setiap Variasi Sudut pada Pengujian *Heel strike* (a) (0°/0°), (b) (90°/90°), (c) (0°/90°), (d) (45°/-45°)



Gambar 4.4 Grafik Hasil Simulasi Orientasi Sudut Serat terhadap Total Deformasi Maksimum pada Pengujian *Heel strike*

Berdasarkan Gambar 4.4 merupakan hasil simulasi variasi orientasi sudut terhadap nilai total deformasi pada pengujian *heel strike* untuk *pylon* menggunakan standar pengujian ISO 10328(2016) dengan pembebanan 3220 N. Diperoleh nilai deformasi maksimum pada penyusunan material komposit dengan orientasi sudut $(0^{\circ}/0^{\circ})_3$ sebesar 2,66 mm, dan untuk orientasi sudut $(90^{\circ}/90^{\circ})_3$ didapatkan nilai deformasi maksimum sebesar 2,68 mm. Untuk penyusunan material komposit dengan orientasi sudut $(0^{\circ}/90^{\circ})_3$ didapatkan nilai deformasi maksimum sebesar 2,68 mm. Untuk penyusunan material komposit dengan orientasi sudut $(0^{\circ}/90^{\circ})_3$ didapatkan nilai deformasi maksimum sebesar 2,63 mm. Dan untuk orientasi sudut $(45^{\circ}/-45^{\circ})_3$ didapatkan nilai deformasi maksimum sebesar 2,65 mm. Secara keseluruhan nilai deformasi tertinggi didapat pada variasi $(0^{\circ}/0^{\circ})_3$ sebesar 2,66 mm dan nilai deformasi terendah didapat pada variasi $(90^{\circ}/90^{\circ})_3$ sebesar 2,58 mm. Berdasarkan teori apabila deformasi yang dialami pada material semakin besar maka penyusunan material komposit tersebut semakin tidak kaku alias lentur. Sebaliknya jika deformasi yang dialami semakin kecil maka tingkat penyusunan material komposit tersebut semakin kaku. Berdasarkan data grafik diatas didapat bahwa orientasi sudut $(90^{\circ}/90^{\circ})_3$ memiliki tingkat kekakuan yang terbaik dibandingkan variasi sudut lainnya.

4.1.1.3 Hasil Simulasi dan Pembahasan Nilai Kegagalan Tsai-Wu

Nilai faktor kegagalan ini adalah nilai menjadi dasar untuk menentukan apakah material komposit yang merupakan material orthotropic, mengalami kegagalan atau tidak. Jika material komposit mengalami kegagalan maka hal ini mendefinisikan bahwa *pylon* akan mengalami kegagalan, yang artinya *pylon* dengan kombinasi sudut tersebut tidak memiliki kekuatan untuk menahan pembebanan yang ada. Berikut hasil simulasi yang ditunjukkan pada Gambar 4.5.



Gambar 4.5 Hasil Simulasi Nilai Kegagalan Tsai-Wu Setiap Variasi Sudut pada Pengujian *Heel strike* (a) (0°/0°), (b) (90°/90°), (c) (0°/90°), (d) (45°/-45°)



Gambar 4.6 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Nilai Tsai-Wu pada Pengujian *Heel strike*

Dari data hasil simulasi yang ditunjukkan pada Gambar 4.6 diatas, diketahui *pylon* dengan penyusunan material komposit untuk orientasi sudut $(0^{\circ}/0^{\circ})_{3}$ pada pengujian *heel strike*

nilai faktor kegagalan tsai-wu yang dialami oleh *pylon* sebesar 0,84, dan untuk orientasi sudut $(90^{\circ}/90^{\circ})_3$ didapatkan nilai faktor kegagalan tsai-wu sebesar 1. Untuk penyusunan material komposit dengan orientasi sudut $(0^{\circ}/90^{\circ})_3$ didapatkan nilai faktor kegagalan tsai-wu sebesar 0,82, dan untuk orientasi sudut $(45^{\circ}/-45^{\circ})_3$ didapatkan nilai faktor kegagalan tsai-wu sebesar 0,87. Secara keseluruhan nilai kegagalan tsai-wu tertinggi didapat pada variasi $(90^{\circ}/90^{\circ})_3$ sebesar 1 dan nilai tsai-wu terendah didapat pada variasi $(0^{\circ}/90^{\circ})_3$ sebesar 0,82. Berdasarkan teori, apabila nilai kegagalan tsai-wu pada material semakin kecil maka penyusunan material komposit tersebut semakin aman dikarenakan kekuatan yang dimiliki oleh susunan komposit tersebut lebih kuat dibandingkan tegangan yang dialami. Sebaliknya jika nilai kegagalan tsai-wu yang dialami semakin semakin besar maka tingkat penyusunan material komposit semakin tidak aman. Batas aman nilai kegagalan tsai-wu bernilai 1, jika lebih dari 1 maka komposit tersebut dikatakan gagal menerima pembebanan tersebut.

4.1.1.4 Hasil Simulasi dan Pembahasan Nilai Safety factor

Nilai faktor keamanan adalah nilai yang menjadi dasar untuk menentukan apakah material yang digunakan mengalami kegagalan atau tidak. Jika material komposit mengalami kegagalan maka hal ini mendefinisikan bahwa desain *pylon* mengalami kegagalan, yang mana artinya *pylon* dengan penyusunan orientasi sudut tersebut tidak memiliki kekuatan untuk menahan pembebanan yang diberikan. Berikut hasil simulasi yang ditunjukkan pada Gambar 4.7.



(a)







Gambar 4.7 Hasil Simulasi Nilai *Safety factor* Setiap Variasi Sudut pada Pengujian *Heel strike* (a) (0°/0°), (b) (90°/90°), (c) (0°/90°), (d) (45°/-45°)



Gambar 4.8 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Nilai Safety factor pada Pengujian Heel strike

Berdasarkan Gambar 4.8 merupakan hasil simulasi variasi orientasi sudut terhadap safety factor pada pengujian heel strike untuk pylon menggunakan standar pengujian ISO 10328(2016) dengan pembebanan 3220 N. Diperoleh nilai safety factor pada penyusunan komposit dengan orientasi sudut $(0^{\circ}/0^{\circ})_3$ sebesar 1,19, dan untuk orientasi sudut $(90^{\circ}/90^{\circ})_3$ didapatkan nilai safety factor sebesar 1. Untuk penyusunan material komposit dengan orientasi sudut (0°/90°)₃ didapatkan nilai safety factor sebesar 1,22. Dan untuk orientasi sudut (45°/-45°)3 didapatkan nilai safety factor sebesar 1,15. Secara keseluruhan nilai safety factor tertinggi didapat pada orientasi sudut $(0^{\circ}/90^{\circ})_3$ sebesar 1,22 dan nilai safety factor terendah didapat pada orientasi sudut (90°/90°)₃ sebesar 1. Berdasarkan teori, apabila nilai safety factor yang dialami pada desain *pylon* semakin besar maka penyusunan material komposit tersebut semakin aman dikarenakan kekuatan yang dimiliki oleh susunan material komposit tersebut lebih kuat dibandingkan tegangan yang dialami. Sebaliknya jika nilai safety factor yang dialami pada desain *pylon* semakin rendah maka penyusunan material komposit tersebut semakin tidak aman. Batas aman dari nilai safety factor adalah 1, jika nilai safety factor dibawah 1 maka bisa dikatakan bahwa desain dari *pylon* tidak aman. Safety factor pada alat prostetik akan aman jika faktor keamanannya sama dengan atau lebih tinggi dari 1,25.(Tahir & Kadhim, 2021). Berdasarkan hasil simulasi dari grafik diatas bahwa untuk semua orientasi sudut terhadap nilai safety factor menghasilkan nilai safety factor masih dibawah 1,25, sehingga dikatakan bahwa desain *pylon* dari seluruh orientasi sudut dapat dikatakan tidak aman. Berdasarkan hasil dari simulasi dengan orientasi sudut terbaik yaitu orientasi (0°/90°)3 akan dijadikan acuan untuk melakukan variasi ketebalan untuk memperoleh nilai safety factor yang lebih aman.

4.1.1.5 Hasil Simulasi dan Pembahasan Variasi Ketebalan

Variasi ketebalan dilakukan untuk memperoleh desain *pylon* yang lebih aman terhadap pengujian pembebanan sesuai standar ISO 10328(2016). Penyusunan orientasi sudut yang akan digunakan untuk variasi ketebalan adalah orientasi sudut terbaik yaitu sudut (0°/90°). Pada tahap ini dilakukan pengujian *heel strike* pada desain *pylon* kaki palsu dengan variasi ketebalan

yang akan dibandingkan dengan nilai tegangan maksimum von mises, total deformasi, dan *safety factor*. Pembebanan yang diberikan dari setiap level.

4.1.1.5.1 Hasil Simulasi dan Pembahasan Nilai Tegangan Von-Mises

Hasil simulasi nilai tegangan von mises secara keseluruhan dari variasi ketebalan saat diberi pembebaban level P3 3220 N dapat diihat pada Gambar 4.9 dibawah ini.



Gambar 4.9 Hasil Simulasi Nilai Tegangan Von-Mises Setiap Variasi Ketebalan pada Pengujian *Heel strike* (a) 4 mm, (b) 5 mm, (c) 6 mm, (d) 7 mm, (e) 8 mm, (f) 9 mm, (g) 10 mm, (h) 11 mm, (i) 12 mm, (j) 13 mm, (k) 14 mm



Nilai Von-mises Stress Max

Gambar 4.10 Grafik Hasil Simulasi Variasi Ketebalan terhadap Tegangan Von-mises Maksimum pada Pengujian *Heel strike*

Berdasarkan grafik dari hasil simulasi bahwa setelah dilakukan penambahan ketebalan, diperoleh grafik hubungan antara variasi ketebalan dengan tegangan von-mises yang dialami oleh desain *pylon*. Pada gambar grafik diatas tren mengalami penurunan, dimana grafik mengalami penurunan dari ketebalan 3 mm sampai dengan ketebalan 14 mm. Untuk tebal 3 mm, 4 mm, 5 mm, 6 mm, 7 mm, 8 mm, 9 mm, 10 mm, 11 mm, 12 mm, 13 mm, 14 mm didapatkan nilai tegangan von-mises maksimum secara berturut-turut adalah 30,65 MPa, 27,97 MPa, 26,48 MPa, 24,17 MPa, 22,79 MPa, 21,95 MPa, 21,32 MPa, 20,84 MPa, 20,48 MPa, 20,22 MPa, 20,03 MPa, 19,92 MPa. Titik maksimum nilai dari tegangan von-mises maksimum yang dialami oleh *pylon* berada pada tebal 3 mm dengan nilai tegangan sebesar 30,65 MPa. Sedangkan titik minimum berada pada tebal 14 mm dengan nilai 19,92 MPa. Dapat dilihat dari grafik diatas bahwa terjadi penurunan tegangan von-mises seiring dengan bertambahnya ketebalan. Hal tersebut bisa terjadi dikarenakan setiap penambahan ketebalan maka jumlah layer dari komposit semakin bertambah, sehingga ketika diberikan pembebanan kepada *pylon* komposit tegangan didistribusikan pada setiap layer yang menyebabkan nilai tegangan yang terjadi semakin menurun.

4.1.1.5.2 Hasil Simulasi dan Pembahasan Nilai Total Deformasi

Hasil simulasi nilai total deformasi secara keseluruhan dari variasi ketebalan saat diberi pembebaban level P3 3220 N dapat diihat pada Gambar 4.11 di bawah ini.






ANSYS

z.•











(i)









z.•• 100.00

ANSYS

(c)



Gambar 4.11 Hasil Simulasi Nilai Total Deformasi Setiap Variasi Ketebalan pada Pengujian *Heel strike* (a) 4 mm, (b) 5 mm, (c) 6 mm, (d) 7 mm, (e) 8 mm, (f) 9 mm, (g) 10 mm, (h) 11 mm, (i) 12 mm, (j) 13 mm, (k) 14 mm



• Nilai Total Deformation Max

Gambar 4.12 Grafik Hasil Simulasi Variasi Ketebalan terhadap Nilai Total Deformasi Maksimum pada Pengujian *Heel strike*

Berdasarkan grafik dari hasil simulasi bahwa setelah dilakukan penambahan ketebalan, diperoleh grafik hubungan antara variasi ketebalan dengan nilai total deformasi yang dialami oleh desain *pylon*. Pada gambar grafik diatas tren mengalami penurunan, dimana grafik mengalami penurunan dari ketebalan 3 mm sampai dengan ketebalan 14 mm. Untuk tebal 3 mm, 4 mm, 5 mm, 6 mm, 7 mm, 8 mm, 9 mm, 10 mm, 11 mm, 12 mm, 13 mm, 14 mm didapatkan nilai tegangan von-mises maksimum secara berturut-turut adalah 2,63 mm, 2,42 mm, 2,30 mm, 2,23 mm, 2,18 mm, 2,15 mm, 2,13 mm, 2,11 mm, 2,11 mm, 2,10 mm, 2,10 mm, 2,10 mm. Titik maksimum nilai dari total deformasi maksimum yang dialami oleh *pylon* berada pada tebal 3 mm dengan nilai deformasi sebesar 2,63 mm. Sedangkan titik minimum berada

pada tebal 14 mm dengan nilai 2,10 mm. Dapat dilihat dari grafik diatas bahwa terjadi penurunan nilai deformasi seiring dengan bertambahnya ketebalan. Hal tersebut bisa terjadi dikarenakan setiap penambahan ketebalan maka jumlah layer dari komposit semakin bertambah, sehingga menyebabkan material komposit semakin menjadi lebih kaku. Apabila material komposit semakin kaku maka nilai deformasi yang terjadi juga semakin kecil.

4.1.1.5.3 Hasil Simulasi dan Pembahasan Nilai Safety factor

Hasil simulasi nilai *safety factor* secara keseluruhan dari variasi ketebalan saat diberi pembebaban level P3 3220 N dapat diihat pada Gambar 4.13 di bawah ini.







(g)







(d)













(f)





Gambar 4.13 Hasil Simulasi Nilai *Safety factor* Setiap Variasi Ketebalan pada Pengujian *Heel strike* (a) 4 mm, (b) 5 mm, (c) 6 mm, (d) 7 mm, (e) 8 mm, (f) 9 mm, (g) 10 mm, (h) 11 mm, (i) 12 mm, (j) 13 mm, (k) 14 mm



Gambar 4.14 Grafik Hasil Simulasi Variasi Ketebalan terhadap Nilai Safety factor pada Pengujian Heel strike

Berdasarkan grafik dari hasil simulasi bahwa setelah dilakukan penambahan ketebalan, diperoleh grafik hubungan antara variasi ketebalan dengan nilai *safety factor* yang dialami oleh desain *pylon*. Pada gambar grafik diatas tren mengalami kenaikan, dimana grafik mengalami kenaikan dari ketebalan 3 mm sampai dengan ketebalan 14 mm. Untuk tebal 3 mm, 4 mm, 5 mm, 6 mm, 7 mm, 8 mm, 9 mm, 10 mm, 11 mm, 12 mm, 13 mm, 14 mm didapatkan nilai *safety factor* secara berturut-turut adalah 1,22; 1,28; 1,31; 1,40; 1,48; 1,54; 1,61; 1,63; 1,64; 1,66; 1,66. Titik maksimum nilai *safety factor* yang dialami oleh *pylon* berada pada tebal 14 mm dengan nilai *safety factor* sebesar 1,66. Sedangkan titik minimum berada pada tebal 3 mm tidak aman

dikarenakan masih dibawah batas aman *safety factor* dari alat prostetik. Dapat dilihat dari grafik diatas bahwa terjadi kenaikan nilai *safety factor* seiring dengan bertambahnya ketebalan. Hal tersebut menjelaskan bahwa penyusunan material komposit tersebut semakin aman.



Gambar 4.15 Grafik Hasil Simulasi Variasi Ketebalan terhadap Nilai Safety factor pada Pengujian Heel strike di Seluruh Level

Berdasarkan grafik dari hasil simulasi diatas pada pembebanan level P4 diberikan beban 4130 N nilai safety factor untuk tebal 3 mm, 4 mm, 5 mm, 6 mm, 7 mm, 8 mm, 9 mm, 10 mm, 11 mm, 12 mm, 13 mm, 14 mm didapatkan nilai safety factor secara berturut-turut adalah 0,95; 0,99; 1,02; 1,09; 1,15; 1,20; 1,23; 1,25; 1,27; 1,28; 1,29; 1,30. Pada pembebanan level P5 diberikan beban 4480 N nilai safety factor untuk tebal 3 mm, 4 mm, 5 mm, 6 mm, 7 mm, 8 mm, 9 mm, 10 mm, 11 mm, 12 mm, 13 mm, 14 mm didapatkan nilai safety factor secara berturutturut adalah 0,87; 0,92; 0,94; 1,01; 1,06; 1,11; 1,13; 1,15; 1,17; 1,18; 1,19; 1,20. Pada pembebanan level P6 diberikan beban 4880 N nilai safety factor untuk tebal 3 mm, 4 mm, 5 mm, 6 mm, 7 mm, 8 mm, 9 mm, 10 mm, 11 mm, 12 mm, 13 mm, 14 mm didapatkan nilai safety factor secara berturut-turut adalah 0,80; 0,84; 0,87; 0,93; 0,98; 1,02; 1,04; 1,06; 1,07; 1,08; 1,09; 1,10. Pada pembebanan level P7 diberikan beban 5300 N nilai safety factor untuk tebal 3 mm, 4 mm, 5 mm, 6 mm, 7 mm, 8 mm, 9 mm, 10 mm, 11 mm, 12 mm, 13 mm, 14 mm didapatkan nilai safety factor secara berturut-turut adalah 0,74; 0,77; 0,80; 0,85; 0,90; 0,93; 0,96; 0,97; 0,99; 1,00; 1,01; 1,01. Pada pembebanan level P8 diberikan beban 5700 N nilai safety factor untuk tebal 3 mm, 4 mm, 5 mm, 6 mm, 7 mm, 8 mm, 9 mm, 10 mm, 11 mm, 12 mm, 13 mm, 14 mm didapatkan nilai safety factor secara berturut-turut adalah 0,69; 0,72; 0,74; 0,79; 0,84; 0,89; 0,91; 0,92; 0,93; 0,94; 0,94. Untuk hasil di pembebanan level P4 di ketebalan 10 mm desain *pylon* aman karena sudah diatas batas aman *safety factor* dari alat prostetik. Untuk hasil di pembebanan level P5, P6, P7, dan P8 dari setiap variasi ketebalan desain *pylon* tidak aman dikarenakan masih dibawah batas aman *safety factor* dari alat prostetik.

4.1.2 Hasil Simulasi Pengujian Pylon Kaki Palsu pada Kondisi Toe-off

Pada tahap ini dilakukan pengujian *toe-off* pada desain *pylon* kaki palsu dengan menghasilkan kombinasi sudut dan variasi ketebalan yang akan dibandingkan dengan nilai tegangan maksimum von mises, total deformasi, nilai kegagalan tsai-wu dan *safety factor*. Pembebanan yang diberikan sebesar 2790 N pada level P3.

4.1.2.1 Hasil Simulasi dan Pembahasan Tegangan Von-Mises

Pada simulasi yang dilakukan berdasarkan penelitian ini didapatkan nilai tegangan vonmises. Tegangan von-mises adalah nilai yang menjadi tolak ukur untuk material mengalami kegagalan atau tidak. Hasil simulasi untuk variasi sudut $(0^{\circ}/0^{\circ})$, $(90^{\circ}/90^{\circ})$, $(0^{\circ}/90^{\circ})$, $(45^{\circ}/-45^{\circ})$ diapaparkan pada Gambar 4.16. Untuk hasil dari semua variasi sudut dipaparkan pada Gambar 4.17.



Gambar 4.16 Hasil Simulasi Tegangan Von-Mises Setiap Variasi Sudut pada Pengujian *Toe-off* (a) (0°/0°), (b) (90°/90°), (c) (0°/90°), (d) (45°/-45°)



Gambar 4.17 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Tegangan Von-mises Maksimum pada Pengujian *Toe-off*

Dari data hasil simulasi yang ditunjukkan pada Gambar 4.17 diatas, diketahui *pylon* dengan menggunakan material komposit pada pengujian *toe-off* dengan pemberian beban berdasarkan standar 2790 N diperoleh bahwa untuk orientasi sudut $(0^{\circ}/0^{\circ})_{3}$ nilai maksimum tegangan von-mises sebesar 27,92 MPa, dan untuk orientasi sudut $(90^{\circ}/90^{\circ})_{3}$ didapatkan nilai maksimum tegangan von-mises sebesar 28,58 MPa. Untuk penyusunan material komposit dengan orientasi sudut $(0^{\circ}/90^{\circ})_{3}$ didapatkan nilai maksimum tegangan von-mises sebesar 27,31 MPa, dan untuk penyusunan dengan orientasi sudut $(45^{\circ}/-45^{\circ})_{3}$ didapatkan nilai maksimum tegangan von-mises sebesar 28,20 MPa. Secara keseluruhan nilai tegangan von-mises tertinggi didapat pada orientasi sudut $(90^{\circ}/90^{\circ})_{3}$ sebesar 28,58 MPa dan tegangan von-mises terendah didapat pada orientasi sudut $(0^{\circ}/90^{\circ})_{3}$ sebesar 27,31 MPa. Berdasarkan teori, tegangan von-mises akan dibandingkan dengan strength dari material tersebut. Jadi apabila tegangan yang dialami pada material semakin besar maka material tersebut semakin tidak aman. Sebaliknya jika tegangan yang dialami semakin kecil maka tingkat keamanan material tersebut semakin baik.

4.1.2.2 Hasil Simulasi dan Pembahasan Nilai Total Deformasi

Total deformasi yang terjadi pada *pylon* dapat dilihat pada hasil simulasi yang dipaparkan Gambar 4.18.



Gambar 4.18 Hasil Simulasi Total Deformasi Setiap Variasi Sudut pada Pengujian *Toe-off* (a) (0°/0°), (b) (90°/90°), (c) (0°/90°), (d) (45°/-45°)



Gambar 4.19 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Total Deformasi Maksimum pada Pengujian *Toe-off*

Berdasarkan Gambar 4.19 merupakan hasil simulasi variasi orientasi sudut terhadap nilai total deformasi pada pengujian *toe-off* untuk *pylon* menggunakan standar pengujian ISO 10328(2016) dengan pembebanan 2790 N. Diperoleh nilai deformasi maksimum pada penyusunan material komposit dengan orientasi sudut $(0^{\circ}/0^{\circ})_3$ sebesar 1,58 mm, dan untuk orientasi sudut $(90^{\circ}/90^{\circ})_3$ didapatkan nilai deformasi maksimum sebesar 1,51 mm. Untuk penyusunan material komposit dengan orientasi sudut $(0^{\circ}/90^{\circ})_3$ didapatkan nilai deformasi maksimum sebesar 1,51 mm. Untuk penyusunan material komposit dengan orientasi sudut $(0^{\circ}/90^{\circ})_3$ didapatkan nilai deformasi maksimum sebesar 1,54 mm. Dan untuk orientasi sudut $(45^{\circ}/-45^{\circ})_3$ didapatkan nilai deformasi maksimum sebesar 1,57 mm. Secara keseluruhan nilai deformasi tertinggi didapat pada variasi $(0^{\circ}/0^{\circ})_3$ sebesar 1,58 mm dan nilai deformasi terendah didapat pada variasi $(90^{\circ}/90^{\circ})_3$ sebesar 1,51 mm. Berdasarkan teori apabila deformasi yang dialami pada material semakin besar maka penyusunan material komposit tersebut semakin tidak kaku alias lentur. Sebaliknya jika deformasi yang dialami semakin kecil maka tingkat penyusunan material komposit tersebut semakin kaku. Berdasarkan data grafik diatas didapat bahwa orientasi sudut $(90^{\circ}/90^{\circ})_3$ memiliki tingkat kekakuan yang terbaik dibandingkan variasi sudut lainnya.

4.1.2.3 Hasil Simulasi dan Pembahasan Nilai Kegagalan Tsai-Wu

Nilai faktor kegagalan ini adalah nilai menjadi dasar untuk menentukan apakah material komposit yang merupakan material orthotropic, mengalami kegagalan atau tidak. Jika material komposit mengalami kegagalan maka hal ini mendefinisikan bahwa *pylon* akan mengalami kegagalan, yang artinya *pylon* dengan kombinasi sudut tersebut tidak memiliki kekuatan untuk menahan pembebanan yang ada. Berikut hasil simulasi yang ditunjukkan pada Gambar 4.20.







Gambar 4.20 Hasil Simulasi Nilai Kegagalan Tsai-Wu Setiap Variasi Sudut pada Pengujian *Toe-off* (a) (0°/0°), (b) (90°/90°), (c) (0°/90°), (d) (45°/-45°)



Gambar 4.21 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Nilai Tsai-Wu pada Pengujian *Toe-off*

Dari data hasil simulasi yang ditunjukkan pada Gambar 4.21 diatas, diketahui *pylon* dengan penyusunan material komposit untuk orientasi sudut $(0^{\circ}/0^{\circ})_3$ pada pengujian *toe-off* nilai faktor kegagalan tsai-wu yang dialami oleh *pylon* sebesar 0,75, dan untuk orientasi sudut $(90^{\circ}/90^{\circ})_3$ didapatkan nilai faktor kegagalan tsai-wu sebesar 0,89. Untuk penyusunan material komposit dengan orientasi sudut $(0^{\circ}/90^{\circ})_3$ didapatkan nilai faktor kegagalan tsai-wu sebesar 0,73, dan untuk orientasi sudut $(45^{\circ}/-45^{\circ})_3$ didapatkan nilai faktor kegagalan tsai-wu sebesar 0,74. Secara keseluruhan nilai kegagalan tsai-wu tertinggi didapat pada variasi $(90^{\circ}/90^{\circ})_3$ sebesar 0,89 dan nilai tsai-wu terendah didapat pada variasi $(0^{\circ}/90^{\circ})_3$ sebesar 0,74. Berdasarkan teori, apabila nilai kegagalan tsai-wu pada material semakin kecil maka penyusunan material komposit tersebut semakin aman dikarenakan kekuatan yang dimiliki oleh susunan komposit tersebut lebih kuat dibandingkan tegangan yang dialami. Sebaliknya jika nilai kegagalan tsai-

wu yang dialami semakin semakin besar maka tingkat penyusunan material komposit semakin tidak aman. Batas aman nilai kegagalan tsai-wu bernilai 1, jika lebih dari 1 maka komposit tersebut dikatakan gagal menerima pembebanan tersebut.

4.1.2.4 Hasil Simulasi dan Pembahasan Nilai Safety factor

Nilai faktor keamanan adalah nilai yang menjadi dasar untuk menentukan apakah material yang digunakan mengalami kegagalan atau tidak. Jika material komposit mengalami kegagalan maka hal ini mendefinisikan bahwa desain *pylon* mengalami kegagalan, yang mana artinya *pylon* dengan penyusunan orientasi sudut tersebut tidak memiliki kekuatan untuk menahan pembebanan yang diberikan. Berikut hasil simulasi yang ditunjukkan pada Gambar 4.22.



Gambar 4.22 Hasil Simulasi Nilai *Safety factor* Setiap Variasi Sudut pada Pengujian *Toe-off* (a) (0°/0°), (b) (90°/90°), (c) (0°/90°), (d) (45°/-45°)



Gambar 4.23 Grafik Hasil Simulasi Variasi Sudut Serat terhadap Nilai Safety factor pada Pengujian Toe-off

Berdasarkan Gambar 4.23 merupakan hasil simulasi variasi orientasi sudut terhadap safety factor pada pengujian toe-off untuk pylon menggunakan standar pengujian ISO 10328(2016) dengan pembebanan 2790 N. Diperoleh nilai safety factor pada penyusunan komposit dengan orientasi sudut $(0^{\circ}/0^{\circ})_3$ sebesar 1,34, dan untuk orientasi sudut $(90^{\circ}/90^{\circ})_3$ didapatkan nilai safety factor sebesar 1,12. Untuk penyusunan material komposit dengan orientasi sudut (0°/90°)₃ didapatkan nilai safety factor sebesar 1.36. Dan untuk orientasi sudut (45°/-45°)₃ didapatkan nilai safety factor sebesar 1,34. Secara keseluruhan nilai safety factor tertinggi didapat pada orientasi sudut $(0^{\circ}/90^{\circ})_3$ sebesar 1,36 dan nilai safety factor terendah didapat pada orientasi sudut (90°/90°)₃ sebesar 1,12. Berdasarkan teori, apabila nilai safety factor yang dialami pada desain pylon semakin besar maka penyusunan material komposit tersebut semakin aman dikarenakan kekuatan yang dimiliki oleh susunan material komposit tersebut lebih kuat dibandingkan tegangan yang dialami. Sebaliknya jika nilai safety factor yang dialami pada desain pylon semakin rendah maka penyusunan material komposit tersebut semakin tidak aman. Batas aman dari nilai safety factor adalah 1, jika nilai safety factor dibawah 1 maka bisa dikatakan bahwa desain dari pylon tidak aman. Safety factor pada alat prostetik akan aman jika faktor keamanannya sama dengan atau lebih tinggi dari 1,25.(Tahir & Kadhim, 2021). Berdasarkan hasil simulasi dari grafik diatas bahwa untuk orientasi sudut $(0^{\circ}/0^{\circ})_{3}$, $(0^{\circ}/90^{\circ})_3$, $(45^{\circ}/-45^{\circ})_3$ nilai safety factor dibilang aman karena didapatkan nilai safety factor diatas 1,25, sedangkan untuk orientasi sudut (90°/90°)₃ bahwa desain pylon dari orientasi sudut tersebut dapat dikatakan tidak aman karena dibawah 1,25. Berdasarkan hasil dari simulasi dengan orientasi sudut terbaik yaitu orientasi (0°/90°)₃ akan dijadikan acuan untuk melakukan variasi ketebalan untuk memperoleh nilai *safety factor* yang lebih aman.

4.1.2.5 Hasil Simulasi dan Pembahasan Variasi Ketebalan

Variasi ketebalan dilakukan untuk memperoleh desain *pylon* yang lebih aman terhadap pengujian pembebanan sesuai standar ISO 10328(2016). Penyusunan orientasi sudut yang akan digunakan untuk variasi ketebalan adalah orientasi sudut terbaik yaitu sudut (0°/90°). Pada tahap ini dilakukan pengujian *toe-off* pada desain *pylon* kaki palsu dengan variasi ketebalan

yang akan dibandingkan dengan nilai tegangan maksimum von mises, total deformasi, dan *safety factor*. Pembebanan yang diberikan dari setiap level.

4.1.2.5.1 Hasil Simulasi dan Pembahasan Nilai Tegangan Von-Mises

Hasil simulasi nilai tegangan von mises secara keseluruhan dari variasi ketebalan saat diberi pembebaban level P3 2790 N dapat diihat pada Gambar 4.24 di bawah ini.



Gambar 4.24 Hasil Simulasi Nilai Tegangan Von-Mises Setiap Variasi Ketebalan pada Pengujian *Toe-off* (a) 4 mm, (b) 5 mm, (c) 6 mm, (d) 7 mm, (e) 8 mm, (f) 9 mm, (g) 10 mm, (h) 11 mm, (i) 12 mm, (j) 13 mm, (k) 14 mm



Nilai Von-mises Stress Max

Gambar 4.25 Grafik Hasil Simulasi Variasi Ketebalan terhadap Nilai Tegangan von-mises pada Pengujian *Toe-off*

Berdasarkan grafik dari hasil simulasi bahwa setelah dilakukan penambahan ketebalan, diperoleh grafik hubungan antara variasi ketebalan dengan tegangan von-mises yang dialami oleh desain *pylon*. Pada gambar grafik diatas tren mengalami penurunan, dimana grafik mengalami penurunan dari ketebalan 3 mm sampai dengan ketebalan 14 mm. Untuk tebal 3 mm, 4 mm, 5 mm, 6 mm, 7 mm, 8 mm, 9 mm, 10 mm, 11 mm, 12 mm, 13 mm, 14 mm didapatkan nilai tegangan von-mises maksimum secara berturut-turut adalah 27,31 MPa, 24,85 MPa, 22,76 MPa, 21,38 MPa, 20,43 MPa, 19,74 MPa, 19,21 MPa, 18,80 MPa, 18,49 MPa, 18,27 MPa, 18,11 MPa, 18,02 MPa. Titik maksimum nilai dari tegangan von-mises maksimum yang dialami oleh *pylon* berada pada tebal 3 mm dengan nilai tegangan sebesar 27,31 MPa. Sedangkan titik minimum berada pada tebal 14 mm dengan nilai 18,02 MPa. Dapat dilihat dari grafik diatas bahwa terjadi penurunan tegangan von-mises seiring dengan bertambahnya ketebalan. Hal tersebut bisa terjadi dikarenakan setiap penambahan ketebalan maka jumlah layer dari komposit semakin bertambah, sehingga ketika diberikan pembebanan kepada *pylon* komposit tegangan didistribusikan pada setiap layer yang menyebabkan nilai tegangan yang terjadi semakin menurun.

4.1.2.5.2 Hasil Simulasi dan Pembahasan Nilai Total Deformasi

Hasil simulasi nilai total deformasi secara keseluruhan dari variasi ketebalan saat diberi pembebaban level P3 2790 N dapat diihat pada Gambar 4.26.







1.1176 Max

1. z

100.0











(i)







(f)





Gambar 4.26 Hasil Simulasi Nilai Total Deformasi Setiap Variasi Ketebalan pada Pengujian Toe-off (a) 4 mm, (b) 5 mm, (c) 6 mm, (d) 7 mm, (e) 8 mm, (f) 9 mm, (g) 10 mm, (h) 11 mm, (i) 12 mm, (j) 13 mm, (k) 14 mm



• Nilai Total Deformation Max

Gambar 4.27 Grafik Hasil Simulasi Variasi Ketebalan terhadap Nilai Total Deformasi pada Pengujian *Toe-off*

Berdasarkan grafik dari hasil simulasi bahwa setelah dilakukan penambahan ketebalan, diperoleh grafik hubungan antara variasi ketebalan dengan nilai total deformasi yang dialami oleh desain *pylon*. Pada gambar grafik diatas tren mengalami penurunan, dimana grafik mengalami penurunan dari ketebalan 3 mm sampai dengan ketebalan 14 mm. Untuk tebal 3 mm, 4 mm, 5 mm, 6 mm, 7 mm, 8 mm, 9 mm, 10 mm, 11 mm, 12 mm, 13 mm, 14 mm didapatkan nilai tegangan von-mises maksimum secara berturut-turut adalah 1,55 mm, 1,36 mm, 1,26 mm, 1,19 mm, 1,15 mm, 1,12 mm, 1,10 mm, 1,08 mm, 1,08 mm, 1,07 mm, 1,07 mm, 1,06 mm. Titik maksimum nilai dari total deformasi maksimum yang dialami oleh *pylon* berada pada tebal 3 mm dengan nilai deformasi sebesar 1,55 mm. Sedangkan titik minimum

berada pada tebal 14 mm dengan nilai 1,06 mm. Dapat dilihat dari grafik diatas bahwa terjadi penurunan nilai deformasi seiring dengan bertambahnya ketebalan. Hal tersebut bisa terjadi dikarenakan setiap penambahan ketebalan maka jumlah layer dari komposit semakin bertambah, sehingga menyebabkan material komposit semakin menjadi lebih kaku. Apabila material komposit semakin kaku maka nilai deformasi yang terjadi juga semakin kecil.

4.1.2.5.3 Hasil Simulasi dan Pembahasan Nilai Safety factor

Hasil simulasi nilai *safety factor* secara keseluruhan dari variasi ketebalan saat diberi pembebaban level P3 2790 N dapat diihat pada Gambar 4.28 di bawah ini.





Gambar 4.28 Hasil Simulasi Nilai *Safety factor* Setiap Variasi Ketebalan pada Pengujian *Toe-off* (a) 4 mm, (b) 5 mm, (c) 6 mm, (d) 7 mm, (e) 8 mm, (f) 9 mm, (g) 10 mm, (h) 11 mm, (i) 12 mm, (j) 13 mm, (k) 14 mm



Gambar 4.29 Grafik Hasil Simulasi Variasi Ketebalan terhadap Nilai Safety factor pada Pengujian Toe-off

Berdasarkan grafik dari hasil simulasi bahwa setelah dilakukan penambahan ketebalan, diperoleh grafik hubungan antara variasi ketebalan dengan nilai *safety factor* yang dialami oleh desain *pylon*. Pada gambar grafik diatas tren mengalami kenaikan, dimana grafik mengalami kenaikan dari ketebalan 3 mm sampai dengan ketebalan 14 mm. Untuk tebal 3 mm, 4 mm, 5 mm, 6 mm, 7 mm, 8 mm, 9 mm, 10 mm, 11 mm, 12 mm, 13 mm, 14 mm didapatkan nilai *safety factor* secara berturut-turut adalah 1,36; 1,41; 1,51; 1,58; 1,63; 1,68; 1,71; 1,74; 1,76; 1,78; 1,79; 1,80. Titik maksimum nilai *safety factor* yang dialami oleh *pylon* berada pada tebal 14 mm dengan nilai *safety factor* sebesar 1,80. Sedangkan titik minimum berada pada tebal 3 mm dengan nilai *safety factor* sebesar 1,36. Nilai *safety factor* pada seluruh ketebalan sudah aman dikarenakan diatas batas aman *safety factor* dari alat prostetik. Dapat dilihat dari grafik diatas

bahwa terjadi kenaikan nilai *safety factor* seiring dengan bertambahnya ketebalan. Hal tersebut menjelaskan bahwa penyusunan material komposit tersebut semakin aman.



Gambar 4.30 Grafik Hasil Simulasi Variasi Ketebalan terhadap Nilai Safety factor pada Pengujian Toe-off di Seluruh Level

Berdasarkan grafik dari hasil simulasi diatas pada pembebanan level P4 diberikan beban 3623 N nilai safety factor untuk tebal 3 mm, 4 mm, 5 mm, 6 mm, 7 mm, 8 mm, 9 mm, 10 mm, 11 mm, 12 mm, 13 mm, 14 mm didapatkan nilai *safety factor* secara berturut-turut adalah 1,05; 1,09; 1,16; 1,21; 1,26; 1,29; 1,32; 1,34; 1,36; 1,37; 1,38; 1,39. Pada pembebanan level P5 diberikan beban 4025 N nilai safety factor untuk tebal 3 mm, 4 mm, 5 mm, 6 mm, 7 mm, 8 mm, 9 mm, 10 mm, 11 mm, 12 mm, 13 mm, 14 mm didapatkan nilai safety factor secara berturutturut adalah 0,95; 0,98; 1,04; 1,09; 1,13; 1,16; 1,19; 1,21; 1,22; 1,23; 1,24; 1,25. Pada pembebanan level P6 diberikan beban 4425 N nilai safety factor untuk tebal 3 mm, 4 mm, 5 mm, 6 mm, 7 mm, 8 mm, 9 mm, 10 mm, 11 mm, 12 mm, 13 mm, 14 mm didapatkan nilai safety factor secara berturut-turut adalah 0,86; 0,89; 0,95; 0,99; 1,03; 1,06; 1,08; 1,10; 1,11; 1,12; 1,13; 1,13. Pada pembebanan level P7 diberikan beban 4840 N nilai safety factor untuk tebal 3 mm, 4 mm, 5 mm, 6 mm, 7 mm, 8 mm, 9 mm, 10 mm, 11 mm, 12 mm, 13 mm, 14 mm didapatkan nilai safety factor secara berturut-turut adalah 0,79; 0,81; 0,87; 0,91; 0,94; 0,97; 0,99; 1,00; 1,02; 1,03; 1,03; 1,04. Pada pembebanan level P8 diberikan beban 5250 N nilai safety factor untuk tebal 3 mm, 4 mm, 5 mm, 6 mm, 7 mm, 8 mm, 9 mm, 10 mm, 11 mm, 12 mm, 13 mm, 14 mm didapatkan nilai safety factor secara berturut-turut adalah 0,73; 0,75; 0,80; 0,84; 0,87; 0,89; 0,91; 0,92; 0,94; 0,95; 0,95; 0,96. Untuk hasil di pembebanan level P4 di ketebalan 7 mm desain *pylon* aman karena sudah diatas batas aman *safety factor* dari alat prostetik. Untuk hasil di pembebanan level P5 di ketebalan 14 mm desain *pylon* aman karena sudah diatas batas aman *safety factor* dari alat prostetik. Untuk hasil di pembebanan level P6, P7, dan P8 dari setiap variasi ketebalan desain *pylon* tidak aman dikarenakan masih dibawah batas aman *safety factor* dari alat prostetik.

BAB V KESIMPULAN DAN SARAN

5.1 Kesimpulan

Berdasarkan hasil penelitian yang telah dilakukan, kesimpulan yang didapat untuk penelitian ini yaitu:

- 1. Pada penelitian ini didapatkan bahwa penyusunan orientasi sudut serat untuk *pylon* komposit yang paling optimal yaitu orientasi sudut (0°/90°). Hal ini dikarenakan penggunaan orientasi sudut (0°/90°) pada pembebanan standar ISO 10328(2016) menghasilkan nilai tegangan von-mises maksimum terendah, nilai kegagalan tsai-wu terendah, dan nilai *safety factor* tertinggi dibandingkan dengan orientasi sudut lainnya pada masing-masing pengujian saat kondisi *heel strike* dan *toe-off*. Meskipun nilai total deformasi pada penggunaan orientasi sudut (0°/90°).
- 2. Semakin bertambahnya ketebalan *pylon* maka kenaikan nilai *safety factor* juga meningkat. Hal tersebut bahwa penyusunan material komposit tersebut untuk *pylon* semakin aman. Dengan penyusunan sudut (0°/90°) untuk desain *pylon* dengan ketebalan 4 mm sudah aman untuk pengujian *heel strike* dan *toe-off* pada pembebanan level P3 untuk berat badan 60 kg dan dengan ketebalan 10 mm sudah aman untuk pengujian *heel strike* dan *toe-off* pada pada pembebanan level P4 untuk berat badan 80 kg. Untuk *pylon* dengan ketebalan 14 mm hanya aman pada pengujian *toe-off* pada pembebaban level P5.

5.2 Saran

Berdasarkan penelitian ini saran yang dapat dilakukan atau diberikan untuk penelitian selanjutnya, adalah:

- 1. Melakukan analisa dengan penyusunan orientasi sudut yang lebih bervarian dan optimal untuk perancangan *pylon* kaki prostetik.
- 2. Melakukan studi eksperimen dari *pylon* komposit untuk membandingkan hasil eksperimen dengan dengan hasil analisa dengan metode elemen hingga.
- 3. Melakukan simulasi pengujian *fatigue* untuk *pylon* komposit.

"Halaman ini sengaja dikosongkan"

DAFTAR PUSTAKA

Chawla, K. (1987). Composite Material: Sciene and Engineering-Springer Verlag. CRC Press.

- Daniel, I. M., & Ishai, O. (2006). Engineering Mechanics of Composite Materials. In *Isbn:1859572634* 9781859572634. Oxford University Press. https://doi.org/10.1016/B978-1-84569-385-5.50021-0
- Fajrin, J., Akmaluddin, A., & Gapsari, F. (2022). Utilization of kenaf fiber waste as reinforced polymer composites. *Results in Engineering*, 13(February), 100380. https://doi.org/10.1016/j.rineng.2022.100380
- Gibson, F. . (1994). Principles of Composite Material Handbook. Mc Graw-Hill.
- Huston, R. L. (2013). Fundamentals of biomechanics. In *Fundamentals of Biomechanics*. https://doi.org/10.1201/b14767
- Hutton, D. V. (2004). Fundamental of Finite Element Analysis. Mc Graw-Hill.
- Ibrahim, M. I., Hassan, M. Z., Dolah, R., Yusoff, M. Z. M., & Salit, M. S. (2018). Tensile behaviour for mercerization of single kenaf fiber. *Malaysian Journal of Fundamental and Applied Sciences*, 14(4), 437–439. https://doi.org/10.11113/mjfas.v14n4.1099
- ISO 10328. (2016). Prosthetic Structural Testing of Lower Limb Prostheses Requirement and Test Method, 2016.
- Jumaah, S., & Oleiwi, J. K. (2016). Studying the Tensile and Buckling for PMMA Reinforced by Jute Fibers for Prosthetic Pylon. &*Tech.Journal*, *34*(1), 111.
- Kumar, M. (2017). Composite Structures Design, Mechanics, Analysis, Manufacturing, and Testing (Vol. 59). CRC Press.
- Kumar, P. K., Charan, M., & Kanagaraj, S. (2017). Trends and Challenges in Lower Limb Prosthesis. *IEEE Potentials*, *36*(1), 19–23. https://doi.org/10.1109/MPOT.2016.2614756
- Liu, Y., & Chen, X. (2014). *Finite Element Modeling and Simulation with ANSYS Workbench*. CRC Press.
- Loan, D. T. T. (2006). Investigation on jute fibres and their composites based on polypropylene and epoxy matrices. *Dissertation Der Fakultät Maschinenwesen Der Technischen Universität Dresden*, 11. https://doi.org/10.1210/endo-122-6-2584
- Madenci, E., & Guven, I. (2015). *The Finite Element Method and Applications in Engineering Using ANSYS.* Springer International Publishing.
- Mahjoub, R., Yatim, J. M., Mohd Sam, A. R., & Raftari, M. (2014). Characteristics of continuous unidirectional kenaf fiber reinforced epoxy composites. *Materials and Design*, 64(May 2019), 640–649. https://doi.org/10.1016/j.matdes.2014.08.010
- Mariselvam, V., & Logesh, M. (2015). Analytical analysis on material properties of Kenaf fiber composite. *International Journal of Applied Engineering Research*, 10(50), 617–620.
- Nair, A. B., & Joseph, R. (2014). Eco-friendly bio-composites using natural rubber (NR) matrices and natural fiber reinforcements. In *Chemistry, Manufacture and Applications of Natural Rubber*. https://doi.org/10.1533/9780857096913.2.249

- Noori Kareem, A., & Habeeb Faidh-Allah, M. (2021). Numerical Optimum Design of a Prosthetic Shank Made of Different Composite Materials and Cross- Sections Areas for an AK Amputee. *Journal of Mechanical Engineering Research and Developments*, 44(10), 329–342.
- Randjbaran, E., Zahari, R., Laila, D., Haji, A., Majid, A., Aswan, N., & Jalil, A. (2013). An Experimental Investigation of the E ects of Stacking Sequence on Laminated Composite Flat Plates Response to Compressive Load An Experimental Investigation of the Effects of Stacking Sequence on Laminated Composite Flat Plates Response to Compressive L. January.
- Schwartz, M. . (1984). Composite Material Handbook. Mc Graw-Hill.
- Shurr, D. G., & Cook, T. M. (1990). Prosthetics and Orthotics. Appleton & Lange.
- Sinaki, M. (1993). Basic clinical rehabilitation medicine. Mosby.
- Sirait, D. . (2010). Material Komposit. Erlangga.
- Tahir, M. S. A.-D., & Kadhim, F. M. (2021). Design and Manufacturing of New Low (Weight and Cost) 3D Printed Pylon Prosthesis for Amputee. *IOP Conference Series: Materials Science and Engineering*, 1094(1), 012144. https://doi.org/10.1088/1757-899x/1094/1/012144
- Townsend, T. (2020). World natural fibre production and employment. In *Handbook of Natural Fibres: Second Edition* (Vol. 1). Elsevier Ltd. https://doi.org/10.1016/B978-0-12-818398-4.00002-5
- Van Gemert, D., Czarnecki, L., Maultzsch, M., Schorn, H., Beeldens, A., Łukowski, P., & Knapen, E. (2005). Cement concrete and concrete-polymer composites: Two merging worlds: A report from 11th ICPIC Congress in Berlin, 2004. *Cement and Concrete Composites*, 27(9–10), 926–933. https://doi.org/10.1016/j.cemconcomp.2005.05.004
- Voyiadjis, G. Z., & Kattan, P. I. (2005). Mechanics of composite materials with MATLAB. In Mechanics of Composite Materials with MATLAB. https://doi.org/10.1007/3-540-27710-2

LAMPIRAN

Nama Komponen	Jumlah Komponen	Material Komponen	Pemodelan 3D Komponen
Kuncian Socket	1	Alumunium 6061	
Pengunci Lutut Polycentric	1	Alumunium 6061	
Lutut Atas Polycentric	1	Alumunium 6061	
Lutut Bawah Polycentric	1	Alumunium 6061	

Tabel Daftar Komponen Kaki Palsu Transfemoral Polycentric Single Axis Ankle

Nama Komponen	Jumlah Komponen	Material Komponen	Pemodelan 3D Komponen
Sambungan Samping	2	Alumunium 6061	
Sambungan Tengah	1	Alumunium 6061	
Pylon	1	Komposit Kenaf-Epoksi	
Holder Bawah	1	Alumunium 6061	

Nama Komponen	Jumlah Komponen	Material Komponen	Pemodelan 3D Komponen
Single Axis Ankle	1	Alumunium 6061	
Mur Single Axis Ankle	1	Alumunium 6061	

Hasil Variasi Ketebalan Terhadap Pengujian Heel strike Pada Seluruh Level Pembebanan

Heel strike				
	Level P	3 3220 N		
Tebal	Total Deformation Max	Von Mises Stress Max	Safety	
(mm)	(mm)	(MPa)	factor	
3	2.63	30.65	1.22	
4	2.42	27.97	1.28	
5	2.30	26.48	1.31	
6	2.23	24.17	1.40	
7	2.18	22.79	1.48	
8	2.15	21.95	1.54	
9	2.13	21.32	1.58	
10	2.11	20.84	1.61	
11	2.11	20.48	1.63	
12	2.10	20.22	1.64	
13	2.10	20.03	1.66	
14	2.10	19.92	1.66	
Level P4 4130 N				

Tebal	Total Deformation Max	Von Mises Stress Max	Safety
(mm)	(mm)	(MPa)	factor
3	3.38	39.31	0.95
4	3.11	35.90	0.99
5	2.96	33.94	1.02
6	2.87	30.97	1.09
7	2.81	29.25	1.15
8	2.77	28.18	1.20
9	2.74	27.38	1.23
10	2.72	26.75	1.25
11	2.71	26.29	1.27
12	2.70	25.96	1.28
13	2.70	25.71	1.29
14	2.70	25.58	1.30
	Level P	25 4480 N	
Tebal	Total Deformation Max	Von Mises Stress Max	Safety
(mm)	(mm)	(MPa)	factor
3	3.66	42.64	0.87
4	3.37	38.94	0.92
5	3.21	36.81	0.94
6	3.11	33.60	1.01
7	3.04	31.73	1.06
8	3.00	30.57	1.11
9	2.97	29.70	1.13
10	2.95	29.02	1.15
11	2.94	28.52	1.17
12	2.93	28.16	1.18
13	2.93	27.89	1.19
14	2.92	27.75	1.20
	Level P	6 4880 N	1
Tebal	Total Deformation Max	Von Mises Stress Max	Safety
(mm)	(mm)	(MPa)	factor
3	3.99	46.45	0.80
4	3.67	42.41	0.84
5	3.50	40.10	0.87
6	3.39	36.60	0.93
7	3.32	34.57	0.98
8	3.27	33.30	1.02
9	3.24	32.35	1.04
10	3.22	31.61	1.06
11	3.20	31.07	1.07
12	3.19	30.67	1.08
13	3.19	30.38	1.09

14	3.19	30.23	1.10		
	Level P7 5300 N				
Tebal	Total Deformation Max	Von Mises Stress Max	Safety		
(mm)	(mm)	(MPa)	factor		
3	4.33	50.44	0.74		
4	3.99	46.06	0.77		
5	3.80	43.55	0.80		
6	3.68	39.74	0.85		
7	3.60	37.54	0.90		
8	3.55	36.17	0.93		
9	3.51	35.13	0.96		
10	3.49	34.33	0.97		
11	3.48	33.74	0.99		
12	3.47	33.31	1.00		
13	3.46	33.00	1.01		
14	3.46	32.83	1.01		
	Level P	8 5700 N	·		
Tebal	Total Deformation Max	Von Mises Stress Max	Safety		
(mm)	(mm)	(MPa)	factor		
3	4.66	54.25	0.69		
4	4.29	49.54	0.72		
5	4.09	46.84	0.74		
6	3.96	42.74	0.79		
7	3.87	40.38	0.84		
8	3.82	38.90	0.87		
9	3.78	37.78	0.89		
10	3.76	36.92	0.91		
11	3.74	36.29	0.92		
12	3.73	35.83	0.93		
13	3.72	35.49	0.94		
14	3.72	35.31	0.94		

Hasil Variasi Ketebalan Terhadap Pengujian Toe-off Pada Seluruh Level Pembebanan

Toe-off					
	Level P3 2790 N				
Tebal	Total Deformation Max	Von Mises Stress Max	Safety		
(mm)	(mm)	(MPa)	factor		
3	1.55	27.31	1.36		
4	1.36	24.85	1.41		
5	1.26	22.76	1.51		
6	1.19	21.38	1.58		
7	1.15	20.43	1.63		

8	1.12	19.74	1.68	
9	1.10	19.21	1.71	
10	1.08	18.80	1.74	
11	1.08	18.49	1.76	
12	1.07	18.27	1.78	
13	1.07	18.11	1.79	
14	1.06	18.02	1.80	
	Level P	4 3623 N		
Tebal	Total Deformation Max	Von Mises Stress Max	Safety	
(mm)	(mm)	(MPa)	factor	
3	2.01	35.47	1.05	
4	1.77	32.27	1.09	
5	1.63	29.55	1.16	
6	1.55	27.76	1.21	
7	1.49	26.54	1.26	
8	1.45	25.63	1.29	
9	1.43	24.94	1.32	
10	1.41	24.41	1.34	
11	1.40	24.02	1.36	
12	1.39	23.73	1.37	
13	1.38	23.52	1.38	
14	1.38	23.40	1.39	
	Level P.	5 4025 N		
Tebal	Total Deformation Max	Von Mises Stress Max	Safety	
(mm)	(mm)	(MPa)	factor	
3	2.23	39.40	0.95	
4	1.96	35.85	0.98	
5	1.81	32.83	1.04	
6	1.72	30.84	1.09	
7	1.65	29.48	1.13	
8	1.61	28.47	1.16	
9	1.58	27.71	1.19	
10	1.56	27.12	1.21	
11	1.55	26.68	1.22	
12	1.54	26.36	1.23	
13	1.54	26.12	1.24	
14	1.53	25.99	1.25	
Level P6 4425 N				
Tebal	Total Deformation Max	Von Mises Stress Max	Safety	
(mm)	(mm)	(MPa)	factor	
3	2.45	43.32	0.86	
4	2.16	39.41	0.89	
5	1.99	36.09	0.95	

6	1.89	33.91	0.99	
7	1.82	32.41	1.03	
8	1.77	31.30	1.06	
9	1.74	30.47	1.08	
10	1.72	29.82	1.10	
11	1.71	29.33	1.11	
12	1.70	28.98	1.12	
13	1.69	28.72	1.13	
14	1.69	28.58	1.13	
	Level P	7 4840 N		
Tebal	Total Deformation Max	Von Mises Stress Max	Safety	
(mm)	(mm)	(MPa)	factor	
3	2.68	47.38	0.79	
4	2.36	43.11	0.81	
5	2.18	39.48	0.87	
6	2.06	37.09	0.91	
7	1.99	35.45	0.94	
8	1.94	34.24	0.97	
9	1.90	33.32	0.99	
10	1.88	32.61	1.00	
11	1.87	32.08	1.02	
12	1.86	31.70	1.03	
13	1.85	31.41	1.03	
14	1.85	31.26	1.04	
Level P8 5250 N				
Tebal	Total Deformation Max	Von Mises Stress Max	Safety	
(mm)	(mm)	(MPa)	factor	
3	2.91	51.40	0.73	
4	2.56	46.76	0.75	
5	2.36	42.82	0.80	
6	2.24	40.23	0.84	
7	2.16	38.45	0.87	
8	2.10	37.14	0.89	
9	2.07	36.15	0.91	
10	2.04	35.38	0.92	
11	2.02	34.80	0.94	
12	2.01	34.38	0.95	
13	2.01	34.08	0.95	
14	2.00	33.91	0.96	

BIODATA PENULIS



Ananda Ariwijaya merupakan nama lengkap penulis tugas akhir ini. Penulis yang lahir di Palembang pada 28 September 2000 ini merupakan anak pertama dari dua bersaudara, anak dari pasangan Bapak Bahrudin dan Ibu Rita (Alm.). Penulis memulai Pendidikan formal di SD N Cipinang Melayu 05 Pg. Setelah lulus pada tahun 2012 penulis melanjutkan ke jenjang sekolah menengah, dimulai di SMP N 117 Kota Jakarta kemudian melanjutkannya di SMA N 42 Kota Jakarta. Setelah menyelesaikan sekolah menengah, penulis melanjutkan studi S-1 di Departemen Teknik Mesin Institut Teknologi Sepuluh Nopember Surabaya. Selama menjalani perkuliahan penulis aktif di organisasi mahasiswa, yaitu sebagai Staf Departemen Dalam Negeri dan Kepala Departemen Organisasi Himpunan Mahasiswa Mesin. Penulis mengambil konsentrasi ilmu

rumpun desain khususnya mengenai mekanika benda padat. Untuk semua informasi dan masukan terkait tugas akhir ini dapat menghubungi penulis melalui email ariwijayaananda@gmail.com.