



**ANALISIS KEKUATAN STRUKTUR DAN  
DEFORMASI *FLIR SUPPORT* PADA PESAWAT  
*MEDIUM ALTITUDE LONG ENDURANCE (MALE)*  
MENGGUNAKAN PROGRAM MSC  
PATRAN/NASTRAN**

**SKRIPSI**

**PURBO WASESO**

**1510311026**

**UNIVERSITAS PEMBANGUNAN NASIONAL “VETERAN”  
JAKARTA  
FAKULTAS TEKNIK  
PROGRAM STUDI S1 TEKNIK MESIN  
2019**



**ANALISIS KEKUATAN STRUKTUR DAN  
DEFORMASI *FLIR SUPPORT* PADA PESAWAT  
*MEDIUM ALTITUDE LONG ENDURANCE (MALE)*  
MENGGUNAKAN PROGRAM MSC  
PATRAN/NASTRAN**

**SKRIPSI**

**Diajukan Sebagai Salah Satu Syarat Untuk Memperoleh Gelar  
Sarjana Teknik**

**PURBO WASESO**

**1510311026**

**UNIVERSITAS PEMBANGUNAN NASIONAL “VETERAN”  
JAKARTA**  
**FAKULTAS TEKNIK**  
**PROGRAM STUDI S1 TEKNIK MESIN**  
**2019**

## LEMBAR PENGESAHAN PENGUJI

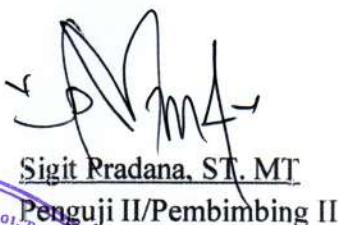
Skripsi ini diajukan oleh:

Nama : Purbo Waseso  
NIM : 1510311026  
Program Studi : Teknik Mesin  
Judul : ANALISIS KEKUATAN STRUKTUR DAN  
DEFORMASI *FLIR SUPPORT* PADA PESAWAT  
*MEDIUM ALTITUDE LONG ENDURANCE (MALE)*  
MENGGUNAKAN PROGRAM MSC  
PATRAN/NASTRAN

Telah berhasil dipertahankan dihadapan Tim Penguji dan diterima sebagai bagian dari persyaratan yang diperlukan untuk memperoleh gelar Sarjana Teknik pada Program Studi S1 Teknik Mesin, Fakultas Teknik, Universitas Pembangunan Nasional "Veteran" Jakarta.



Dr. Damora Rakasywi, ST. MT  
Ketua Penguji



Sigit Pradana, ST. MT  
Penguji II/Pembimbing II



Ir. M. Galbi, MT  
Penguji III/Pembimbing I



Ir. M. Rusdy Hatuwe, MT  
Ka. Prodi

Ditetapkan di : Jakarta

## **PERNYATAAN ORISINALITAS**

Skripsi ini adalah hasil karya sendiri, dan semua sumber yang dikutip maupun dirujuk telah saya nyatakan dengan benar.

Nama : Purbo Waseso

NIM : 1510311026

Program Studi : Teknik Mesin

Bilamana dikemudian hari ditemukan ketidaksesuaian dengan pernyataan saya ini, maka saya bersedia dituntut dan diproses sesuai dengan ketentuan yang berlaku.

Jakarta, 11 Juli 2019

Yang menyatakan,



(Purbo Waseso)

## **PERNYATAAN PERSETUJUAN PUBLIKASI SKRIPSI UNTUK KEPENTINGAN AKADEMIK**

Sebagai civitas akademik Universitas Pembangunan Nasional “Veteran” Jakarta,  
Saya yang bertanda tangan di bawah ini :

Nama : Purbo Waseso  
NIM : 1510311026  
Fakultas : Teknik  
Jurusan : Teknik Mesin

Demi pengembangan ilmu pengetahuan, saya menyetujui untuk memberikan kepada Universitas Pembangunan Nasional “Veteran” Jakarta, Hak Bebas Royalti Non-eksklusif (*Non-exclusive Royalty Free Right*) atas karya ilmiah saya yang berjudul :

**ANALISIS KEKUATAN STRUKTUR DAN DEFORMASI *FLIR SUPPORT*  
PADA PESAWAT *MEDIUM ALTITUDE LONG ENDURANCE (MALE)*  
MENGGUNAKAN PROGRAM MSC PATRAN/NASTRAN**

Berserta perangkat yang ada (jika diperlukan). Dengan Hak Bebas Royalti ini Universitas Pembangunan Nasional “Veteran” Jakarta berhak menyimpan, mengalih media/format kan, dalam bentuk pangkalan data (*database*), merawat dan mengaplikasikan skripsi saya selama tetap mencantumkan nama saya sebagai penulis/pencipta dan sebagai pemilik Hak Cipta.

Demikian pernyataan ini saya buat dengan sebenarnya.

Dibuat di : Jakarta  
Pada tanggal : 11 Juli 2019  
Yang Menyatakan



Purbo Waseso

**ANALISIS KEKUATAN STRUKTUR DAN *DEFORMASI FLIR*  
*SUPPORT PADA PESAWAT MEDIUM ALTITUDE LONG  
ENDURANCE (MALE) MENGGUNAKAN PROGRAM MSC  
PATRAN/NASTRAN***

Purbo Waseso

**ABSTRAK**

Peran flir pada pesawat terbang berfungsi sebagai kamera termografi yang bisa mendeteksi radiasi yang digunakan pada pesawat militer maupun sipil. Peran ini menjadi salah satu hal yang penting. Oleh karena itu, ketahanan atau kekuatan struktur flir harus benar-benar mampu menahan pembebanan yang diterima dari jenis-jenis pembebanan yang ada. Menggunakan *software* Patran dan Nastran adalah salah satu cara untuk menghitung kekuatan struktur, kekakuan elemen dan defleksi yang terjadi pada flir support. Dimana ada beberapa hal yang harus diganti karena faktor keamanan yaitu seperti ketebalan dan material yang digunakan. Dari hasil analisis kekuatan struktur dan deformasi yang terjadi pada flir support pesawat MALE di departemen Analisa struktur PT. Dirgantara Indonesia diperoleh nilai *Margin of Safety* yang aman dalam jenis pembebanan yang ada. Sedangkan untuk defleksi dan kekakuan elemen yang terjadi dalam batas aman tidak melebihi ketentuan yang ada.

(Kata Kunci: Flir, Patran/Nastran, Margin of Safety, Deformasi, Difleksi, Kekakuan Elemen)

**ANALYSIS OF STRUCTURE STRENGTH AND  
DEFORMATION OF FLIR SUPPORT IN ALTITUDE LONG  
ENDURANCE MEDIUM (MALE) PLANES USING MSC  
PATRAN / NASTRAN PROGRAM**

Purbo Waseso

**ABSTRACT**

The role of FLIR in airplanes serves as a thermographic camera than can detect radiation and this planes usually used for civilian aircraft and military purpose. This role is one of the important things. Therefore, strength and power structure of the Flir Support must able to withstand the load from the types of loads that exist. By using software Patran and Nastran is one of the ways to calculate the strength of the structure, rigidity of the element and deflection that happened to the flir support. There are several things that must be replaced because of security factors, such as the thickness and materials used. From the results from the analysis of structural strength and deformation that occurs on the Flir Support used in the MALE aircraft in the structural analysis department of PT. Dirgantara Indonesian obtained a safe Margin of Safety value in the type of loading that exist. Whereas for deflection and the lack of elements that occur within safe limits does not exceed the existing provisions.

(Keywords: Flir, Patran/Nastran, Margin of Safety, Deformasi, Difleksi, Kekakuan Elemen)

## KATA PENGANTAR

Puji dan Syukur penulis panjatkan atas Kehadirat Allah SWT yang telah memberikan segala rahmat dan karunia-Nya, hingga penulis dapat menyelesaikan penulisan laporan kerja praktik dengan judul Analisis Kekuatan Struktur dan Deformasi *flir support* pada Pesawat *Medium Altitude Long Endurance* (MALE) Menggunakan Program MSC Patran/Nastran.

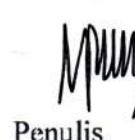
Penulisan skripsi ini merupakan salah satu syarat memperoleh gelar Sarjana Teknik di Universitas Pembangunan Nasional Veteran Jakarta.

Tentunya dalam penyusunan penulisan laporan ini, banyak hambatan yang menjadi penghalang dalam proses penulisan. Oleh karena itu, penulis ingin mengucapkan banyak terima kasih atas bantuan yang telah diberikan kepada:

1. Kedua orang tua dan adik yang sangat penulis cintai, yang selalu memberikan semangat, kasih sayang, serta dukungan moril maupun materil.
2. Bapak Ir. Muhammad Galbi, M.T. sebagai pembimbing pertama dan serta bapak Sigit Pradana, S.T., M.T. selaku pembimbing kedua yang telah menjadi panutan dalam menyelesaikan skripsi ini.
3. Bapak Herlambang selaku manager dan serta bapak Joshua selaku pembimbing di Departemen Analisis Struktur TC 3000 PT. Dirgantara Indonesia.
4. Bapak Mohamad Rusdy Hatuwe, MT selaku Kepala Program Studi Teknik Mesin Universitas Pembangunan Nasional “Veteran” Jakarta.
5. Teman-teman Teknik Mesin UPNVJ 2015 yang telah memberikan dukungan dalam penggeraan skripsi ini.

Penulis mengucapkan banyak terima kasih atas perhatian dan dukungannya. Penulis berharap semoga penulisan Skripsi ini bisa bermanfaat bagi banyak pihak.

Jakarta, Juli 2019



Penulis

## DAFTAR NOTASI

$\sigma$ = Normal stress [daN/mm]	$H$ = Panjang tegak lurus penampang [mm]
$f$ = Gaya dalam arah tegak lurus terhadap penampang [daN]	$I_0$ = Momen inersia [ $mm^4$ ]
$A$ = Luas penampang [ $mm^2$ ]	$d$ = Jarak dari titik berat komponen penampang ke suatu titik yang dituju
$\tau$ = Shear stress [daN/mm]	$M$ = Bending moment [daN.mm]
$f$ = Gaya dalam arah tegak lurus terhadap penampang [daN]	$I$ = Momen inersia [ $mm^4$ ]
$\varepsilon$ = Strain (regangan)	$Y$ = Jarak dari garis referensi (garis netral) ke titik berat penampang [mm]
$\Delta L$ = Perumahan sepanjang L [mm]	$K^2$ = Tegangan luluh material dalam geser murni
$L$ = Jarak [mm]	$R$ = Loading ratio (rasio pembebanan)
$M$ = Momen [daN.mm]	$P_{app}$ = Applied load (beban yang terjadi pada struktur)
$F$ = Gaya [force] [daN]	$P_{all}$ = Allowable load (beban yang diizinkan)
$d$ = Jarak lengan [mm]	$\lambda$ = <i>max. eigenvector</i>
$I_{zz}$ = Momen inersi terhadap sumbu z-z (referensi) [ $mm^4$ ]	
$b$ = Panjang serah penampang [mm]	

## DAFTAR ISI

LEMBAR PENGESAHAN PENGUJI .....	iii
PERNYATAAN ORISINALITAS .....	iv
PERNYATAAN PERSETUJUAN PUBLIKASI SKRIPSI UNTUK KEPENTINGAN AKADEMIK .....	v
ABSTRAK .....	vi
KATA PENGANTAR .....	viii
DAFTAR NOTASI .....	ix
DAFTAR ISI.....	x
DAFTAR GAMBAR .....	xiii
DAFTAR TABEL.....	xiv
DAFTAR LAMPIRAN.....	xiv
BAB I .....	1
1.1 Latar Belakang .....	1
1.2 Perumusan Masalah.....	2
1.3 Batasan Masalah.....	3
1.4 Tujuan Penelitian.....	4
1.5 Metode Penelitian.....	4
1.6 Sistematika Penulisan.....	5
BAB II.....	6
2.1 Flir .....	6
2.2 Definisi Tegangan .....	7
2.3 Tegangan .....	8
2.3.1 Normal stress (tegangan normal) .....	8
2.3.2 Shear Stress ( Tegangan Geser) .....	9
2.4 Regangan .....	10
2.5 Momen Inersia.....	11
2.5.1 Momen inersia penampang persegi.....	11
2.5.2 Momen inersia terhadap suatu titik berjarak dari titik berat penampang.....	12
2.6 Teori Kegagalan .....	13
2.7 Kekuatan Struktur.....	14

2.8 Defleksi .....	14
2.9 Kekakuan material.....	16
2.10 Ultimate Strength .....	17
2.11 Metode Elemen Hingga (Finite Element Method) .....	18
2.12 MSC PATRAN/NASTRAN.....	20
<b>BAB III .....</b>	<b>23</b>
3.1 Flowchart Proses Analisis FEM .....	23
3.2 Data struktur flir support .....	24
3.3 Membuat Geometri Model .....	25
3.3.1 Membuat Midsurface .....	26
3.4 Membuat Model Elemen Hingga (Meshing).....	26
3.4.1 Verify .....	27
3.5 Input data Flir .....	28
3.5.1 Pedefinisikan material.....	28
3.5.2 Pendefinisian jenis elemen (properties) .....	28
3.6 Membuat RBE2 dan RBE3 .....	29
3.6.1 Membuat Fastener.....	29
3.6.2. Membuat Rigid Body Element .....	30
3.7 Input Tumpuan dan Force .....	31
3.7.1 Displacement .....	31
3.7.2 Force .....	31
3.8. Analisis dan Akses Hasil .....	32
3.8.1 Analisis .....	32
3.8.2 Run ke Natran .....	33
3.8.3 Access Results dan Results .....	34
<b>BAB IV .....</b>	<b>35</b>
4.1 Hasil Analisis Dari Software Patran dan Nastran .....	32
3.8 Melakukan pengujian ulang .....	32
<b>BAB V.....</b>	<b>56</b>
5.1 Kesimpulan.....	56
5.2 Saran .....	57
<b>DAFTAR PUSTAKA .....</b>	<b>58</b>
<b>RIWAYAT HIDUP</b>	
<b>LAMPIRAN</b>	

## **DAFTAR GAMBAR**

Gambar 2.1 Komponen Flir Support.....	7
Gambar 2.2 Tegangan Normal .....	8
Gambar 2.3 Tegangan Geser.....	9
Gambar 2.4 Momen Inersia Penampang Persegi .....	11
Gambar 2.5 Momen Inersia terhadap suatu titik berjarak dari titik berat penampang .....	12
Gambar 2.6 Balok Netral dan Defleksi .....	15
Gambar 2.7 Diagram Ultimate Strength .....	17
Gambar 2.8 Diskritasi (meshing) struktur.....	19
Gambar 2.9 Posisi nodal saat pemodelan FEM .....	19
Gambar 3.1 Flowchart.....	23
Gambar 3.2 Penempatan Flir Support.....	24
Gambar 3.3 (a) Tampilan Import File di Patran.....	24
Gambar 3.3 (b) 3D CAD .....	25
Gambar 3.4 Hasil Midsurface .....	26
Gambar 3.5 Hasil Meshing .....	27
Gambar 3.6 Verify .....	27
Gambar 3.7 Masukan data material .....	28
Gambar 3.8 Masukan data properties.....	29
Gambar 3.9 (a) RBE2.....	29
Gambar 3.9 (b) Hasil Fastener .....	30
Gambar 3.10 Hasil dari RBE3 .....	30
Gambar 3.11 Input Data Displacement.....	31
Gambar 3.12 Input Force .....	32
Gambar 3.13 Input analisis .....	32
Gambar 3.14 (a) Hasil analisis .....	33
Gambar 3.14 (b) Hasil Run di Natran dari F06.....	33
Gambar 3.15 Hasil akhir .....	34

Gambar 4.1 (a) Difleksi yang terjadi pada Forward case.....	36
Gambar 4.1 (b) Difleksi yang terjadi pada Downward case .....	36
Gambar 4.1 (c) Difleksi yang terjadi pada Upward case .....	37
Gambar 4.1 (d) Defleksi yang terjadi pada Sideward case .....	37
Gambar 4.2 Hasil F06 .....	38
Gambar 4.3 (a) Downward.....	40
Gambar 4.3 (b) Forward.....	40
Gambar 4.3 (c) Sideward .....	41
Gambar 4.3 (d) Upward .....	41
Gambar 4.3 (e) FORWARD WEB STA 2703 .....	42
Gambar 4.3 (f) DOWNWARD WEB STA 1580.....	43
Gambar 4.3 (g) UPWARD WEB STA 2703 .....	44
Gambar 4.3 (h) SIDEWARD WEB STA 1580.....	45
Gambar 4.4 Part tambahan.....	46
Gambar 4.5 (a) Difleksi Downward case new .....	47
Gambar 4.5 (b) Difleksi Forward case new .....	47
Gambar 4.5 (c) Difleksi Sideward case new .....	48
Gambar 4.5 (d) Difleksi Sideward case new.....	48
Gambar 4.6 (a) Stress Downward case new.....	50
Gambar 4.6 (b) Stress Forward case new.....	51
Gambar 4.6 (c) Stress Sideward case new .....	51
Gambar 4.6 (d) Stress Upward case new .....	52
Gambar 4.6 (e) INTERCOSTAL OPP 1A NEW.....	53
Gambar 4.6 (f) Frame STA 1580 NEW .....	54
Gambar 4.6 (g) WEB STA 2703 NEW.....	54
Gambar 4.6 (h) INTERCOSTAL OPP 1A NEW .....	55

## **DAFTAR TABEL**

Tabel 3.1 Data Material dan Ketebalan Flir.....	24
Tabel 4.1 Jenis Penggunaan Material.....	35
Tabel 4.2 Data table defleksi dari semua part yang ada.....	38
Tabel 4.3 (a) Data kekakuan elemen.....	39
Tabel 4.3 (b) Tabel Stress dari keseluruhan part dan ke empat case .....	42
Tabel 4.4 Data stress dengan ketebalan dan material berbeda.....	46
Tabel 4.5 Data tabel defleksi dari semua part yang ada.....	49
Tabel 4.6 (a) Data kekuatan element .....	50
Tabel 4.7 (a) Tabel Stress dari keseluruhan part dan ke empat case.....	52

## **DAFTAR LAMPIRAN**

- Lampiran 1 Gambar Rancangan Fuselage
- Lampiran 2 Gambar Rancangan Flir Support
- Lampiran 3 Pembebanan Part Pesawat MALE
- Lampiran 4 Peraturan Pembebanan Emergency Landing Condition
- Lampiran 5 Persentase Kesamaan Software dan Analitik
- Lampiran 6 Berkas Pengambilan Data di PT. Dirgantara Indonesia