

Turnitin M. Makhrus C31

by M. Makhrus C31

Submission date: 30-Nov-2021 03:14PM (UTC+0700)

Submission ID: 1716193729

File name: 31 Artikel M. Mahkrus C31.pdf (877.86K)

Word count: 2589

Character count: 15852

Aspek Fisika dalam Perancangan Pesawat Aeromodeling Jenis Delta Wing

¹Muhammad Zuhdi, ²Muh Makhrus, ³Wahyudi

^{1,2,3}Prodi Pendidikan Fisika, FKIP, Universitas Mataram, Jl. Majapahit no.62, Mataram, Lombok, Indonesia

Email Korespondensi: mzuhdi@unram.ac.id

Article Info	Abstract
<p>Article History Received: 15 Mei 2021 Revised: 17 June 2021 Published: 30 June 2021</p> <p>Keywords thrust, delta wing, aeromodeling</p>	<p>Physics Aspects in Designing Delta Wing Aeromodeling Aircraft. The Delta Wing aeromodeling aircraft uses a symmetrical airfoil where the top of the wing is the same as the bottom. The main aspects in the design of the Delta Wing aircraft are center of gravity, the engine thrust, the air resistance, the lift and the weight. Delta Wing aircraft are dominated by jet-engined aircraft with the advantages of high speed and small air resistance. From the design and field trials, it was concluded that the minimum thrust of the Delta Win aircraft must be equal to 2 times the total weight of the aircraft so that the aircraft is able to maneuver vertically, perform looping maneuvers, roll maneuvers and hovering.</p>
Informasi Artikel	Abstrak
<p>Sejarah Artikel Diterima: 15 Mei 2021 Direvisi: 17 Juni 2021 Dipublikasi: 30 Juni 2021</p> <p>Kata kunci gaya dorong, delta wing, aeromodeling,</p>	<p>Pesawat aeromodeling jenis Delta Wing menggunakan airfoil berbentuk simetri dimana bagian atas sayap pesawat sama dengan bagian bawahnya. Aspek utama dalam perancangan pesawat Delta Wing adalah posisi titik berat pesawat, gaya dorong mesin, gaya hambatan udara, gaya angkat pesawat dan berat pesawat. Pesawat Delta Wing didominasi oleh pesawat bermesin jet dengan keunggulan kecepatan yang tinggi dan hambatan udara yang kecil. Dari perancangan dan uji coba di lapangan, disimpulkan bahwa gaya dorong minimum dari pesawat Delta Win harus sebedar 2 kali berat total pesawat agar pesawat mampu bermanuver secara vertikal, melakukan manuver looping, manuver guling dan hovering..</p>
<p>Sitasi: Zuhdi, M., Makhrus, M., & Wahyudi, W. (2021). Aspek Fisika dalam Perancangan Pesawat Aeromodeling Jenis Delta Wing. Kappa Journal, 5(1), 49-56.</p>	

PENDAHULUAN

Pesawat aeromodeling memiliki prinsip kerja yang sama persis dengan pesawat yang sesungguhnya. Faktor fisis yang sangat penting pada ada pesawat sesungguhnya maupun pesawat air modeling adalah gaya-gaya yang bekerja pada pesawat. Ada empat gaya utama yang bekerja pada pesawat, yang pertama adalah gaya dorong atau *thrust*, yang kedua adalah gaya hambatan udara atau *drag force*, yang ketiga adalah gaya angkat atau *up lift* dan yang keempat adalah berat pesawat atau *all unit weight (auw)*. Penelitian ini bertujuan untuk mengetahui hubungan antara gaya dorong minimal pesawat Delta terhadap berat keseluruhan pesawat.

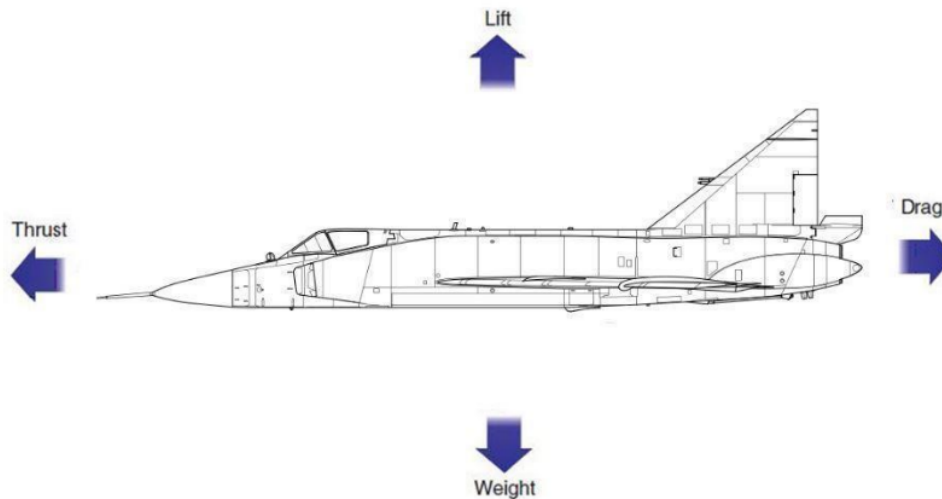
Gaya angkat pesawat dihasilkan oleh bentuk airfoil pada sayap yang memberi dampak pada kecepatan udara dibawah dan diatas sayap. Ada dua macam airfoil pada pesawat, yaitu airfoil asimetri dan airfoil simetri. Airfoil asimetri memiliki keunggulan yaitu gaya angkat yang besar tetapi dengan kelemahan gaya hambatan udara yang besar pula. Hambatan udara ini yang menyebabkan pesawat dengan airfoil asimetri memiliki kecepatan yang rendah dibandingkan dengan pesawat dengan airfoil simetri. Keunggulan airfoil simetri yaitu *drag*

force atau gaya hambatan udara yang kecil, tetapi memiliki kelemahan yaitu gaya angkat yang kecil pula, sehingga airfoil simetri cocok jika digunakan untuk pesawat dengan beban ringan akan tetapi dengan kecepatan tinggi.

Pesawat Delta Wing adalah pesawat dengan sayap berbentuk delta. Keunggulan dari pesawat ini adalah kecepatannya yang tinggi dikarenakan hambatan udara yang kecil. Pesawat *Delta Wing* pada umumnya didominasi oleh pesawat bermesin jet dengan gaya dorong yang sangat besar.

Pesawat aeromodelling adalah pesawat berukuran kecil yang merupakan model dari pesawat sesungguhnya. Pada mulanya pesawat model ini digunakan dalam merancang dan ujicoba pesawat yang sesungguhnya. Uji coba pesawat model ini dijadikan acuan sebagai dasar dalam pembuatan pesawat dalam ukuran yang sebenarnya.

Pada perkembangannya, Aeromodelling dijadikan sebagai kegiatan dengan tujuan edukasi, rekreasi, olahraga maupun bisnis. Pada mulanya, kegiatan aeromodelling hanya diikuti oleh kalangan tertentu saja, karena peralatannya yang saat itu masih tergolong mahal. Pada saat ini kegiatan Aeromodelling dapat diikuti oleh berbagai lapisan masyarakat, dikarenakan perkembangan teknologi yang telah menjadikan berbagai komponen pesawat aeromodelling mudah dibuat dengan harga yang cukup murah.



Gambar 1. Gaya dorong, gaya angkat, hambatan udara dan berat yang bekerja pada pesawat udara saat terbang.

Ada tiga macam pesawat aeromodelling yang biasa dibuat yaitu pesawat *free flight*, *control line*, dan *remote control*. Pesawat *free flight* diterbangkan tanpa menggunakan kontrol eksternal dari permukaan tanah. Gerakan pesawat *free flight* ini semata-mata hanya tergantung pada *setting* awalnya, serta kecepatan dan arah angin. Pesawat aeromodelling yang kedua adalah pesawat *control line* yang dikontrol dengan tali panjang, sehingga terbangnya pesawat selalu mengelilingi pilot yang mengendalikan dengan tali. Jenis pesawat aeromodelling yang ketiga adalah pesawat *remote control* yang dikontrol dengan *transmitter remote control* yang berada di tangan pilot dan menggunakan penerima (*reciever*) yang diletakkan di dalam pesawat. Transmisi sinyal kendali pada remot control ini berbasis digital dan berada pada spektrum gelombang radio dengan frekwensi 2,4 GHz.

Pesawat aeromodelling dengan ukuran kecil, sedang dan menengah banyak digunakan oleh masyarakat untuk keperluan tertentu. Pesawat ini dalam bahasa Inggris disebut dengan UAV atau *unmanned aerial vehicle*, atau dalam Bahasa Indonesia sering disebut dengan

PTTA atau pesawat terbang tanpa awak. Pada mulanya riset awal pesawat ini diperuntukkan untuk sistem pertahanan dan keamanan. Namun dalam perkembangannya penggunaan PTTA secara luas didominasi oleh pemanfaatan kamera untuk seni fotografi (*footage*) dan penggunaan kamera dan sensor lain untuk survei kebumihutan. Pemanfaatan lainnya yaitu sebagai sarana dan instrumen pembantu dalam produksi pertanian, misalnya penyemprotan pupuk atau penyemprot hama. Riset tentang aeromodelling telah banyak dilakukan oleh beberapa peneliti terdahulu. Hermanto, pada tahun 2018 membuat alat untuk mengukur gaya tarik motor brushless, hasil analisis risetnya menunjukkan bahwa gaya tarik tergantung pada jenis motor listrik dan jenis baling-baling (*propeller*) yang digunakan. Putra dkk. tahun 2019 membuat media interaktif dalam rangka penyaluran kegiatan aeromodelling. Anggriawan 2014 melakukan penelitian aeromodelling untuk mendeskripsikan relevansi dari materi ekstrakurikuler Aeromodelling terhadap standar yang ditetapkan, dengan metode diskriptif. Nugraha dan Kushartanti 2018, melakukan penelitian efektivitas suatu pelatihan aeromodelling. Rokhmana, pada tahun 2013 melakukan penelitian dengan menggunakan PTTA. Rokhmana, pada tahun 2013 meneliti tentang percepatan pemetaan kadaster memanfaatkan teknologi wahana udara tanpa awak. Suryasaputra dkk., pada tahun 2014 menggunakan PTTA untuk keperluan fotografi udara dengan Aeromodelling And Payload Telemetry Research Group (APTRG). Miraza dan Isranuri, pada tahun 2012, menganalisis gangguan pada sayap pesawat aeromodelling. Majid dkk., pada tahun 2015 melakukan identifikasi model dari pesawat udara tanpa awak sayap tetap jenis Bixler.

Penelitian ini bertujuan untuk mengetahui hubungan antara gaya dorong minimal pesawat delta terhadap berat keseluruhan pesawat, agar pesawat delta dapat melakukan manuver dasar yaitu looping, manuver guling, dan manuver vertikal.

METODE

Penelitian ini dilakukan dengan beberapa tahap yaitu perancangan dan pembuatan pesawat delta wing, penentuan titik berat (CG), pengukuran berat terbang pesawat, pengukuran gaya dorong pesawat, uji coba terbang awal, dan uji coba manuver dasar. Pesawat ini ini dirancang oleh penulis tanpa menggunakan plan dari pesawat yang sudah ada, artinya pesawat ini ini belum pernah dibuat sebelumnya dengan skala yang sama. Panjang keseluruhan pesawat dari *nose* hingga *tail* adalah 68,5 cm, sedangkan lebar sayap atau *wingspan* adalah 79 cm.



Gambar 2. Pesawat aeromodelling jenis delta wing yang telah diujicoba.

Pesawat aeromodelling jenis delta wing yang telah dibuat dan diujicoba pada penelitian ini ditunjukkan oleh gambar 2. Berat terbang (all unit weight) pesawat ini sebesar 426 gram force yang setara dengan 4,2 Newton menggunakan asumsi percepatan gravitasi sebesar $9,8 \text{ m/s}^2$. Pengukuran berat terbang dilakukan dengan menimbang berat pesawat secara keseluruhan yang terdiri dari polyfoam, motor brushless, electronic speed controller (ESC), transmitter, servo, pushrod dan baterai. Pengukuran gaya dorong pesawat dilakukan dengan menggunakan timbangan digital sebagaimana ditunjukkan pada gambar 2. Gaya dorong yang diukur terdiri dari 5 kali pengukuran dengan kapasitas *throttle* yang berbeda-beda yaitu 20%, 40%, 60% 80%, dan 100%. Walaupun remote flysky I-6 memungkinkan untuk menghasilkan *throttle* sebesar 120%, tetapi hal ini tidak dilakukan untuk menghindari penurunan tegangan akibat over discharge yang akan mengakibatkan cut off sehingga mesin mati seketika.

Vertical stabilizer terdiri dari 2 buah dengan sudut kemiringan 60 derajat terhadap sayap pesawat. Kemudi pesawat dilakukan dengan menggerakkan bagian ekor pesawat tanpa menggunakan aileron maupun rudder pada vertical stabilizer. Motor pendorong berada ada di tengah antara 2 vertical stabilizer.

Baterai yang digunakan adalah lithium Polymer 3S (11,1 Volt) dengan kapasitas 2200 mili Ampere hour. ESC yang digunakan memiliki suplai arus hingga 40 Ampere. Servo sebagai penggerak stabilizer yang digunakan adalah tipe 9G, sedangkan motor penggerak utama menggunakan merek Turnigy dengan serial D2826/6 dengan konstanta putaran 2200 KV. Remote control yang digunakan adalah merek Flysky I-6.



Gambar 3. Pengukuran gaya dorong motor brushless dengan timbangan digital SF-400.

Pengukuran gaya dorong motor listrik dilakukan dengan timbangan digital seri SF-400 dengan kapasitas maksimum 10 kg sebagaimana ditunjukkan oleh gambar 3. Dalam melakukan penimbangan perlu diperhatikan bahwa semua unit harus menempel pada timbangan dengan baik sehingga baterai, receiver, dudukan motor harus dilem sementara pada dudukan timbangan agar ketika terjadi dorongan posisinya tidak berubah sehingga tidak mempengaruhi gaya dorong yang terukur. Kabel juga tidak boleh menyentuh bagian luar timbangan agar tidak mengurangi gaya dorong terukur. Motor brushless sengaja diletakkan pada ketinggian yang cukup agar dapat mengambil udara dengan ruang yang cukup sehingga mirip dengan kondisi terbang, sehingga gaya dorong terukur lebih akurat. Keunggulan timbangan digital seri SF-400 adalah ketika dinyalakan dalam keadaan terdapat beban, maka semua beban terkoreksi, sehingga angka menunjukkan pembacaan nol, sehingga dorongan yang terukur saat dilakukan pembebanan adalah beban tambahan setelah instrumen timbangan dinyalakan.

HASIL DAN PEMBAHASAN

Pengukuran berat pesawat ini dilakukan menggunakan timbangan digital tipe SF-400 dengan hasil pengukuran 426 gram. Pengukuran gaya dorong motor brushless juga dilakukan dengan timbangan digital yang sama. Hasil pengukuran dengan posisi *throttle* berbeda-beda

menghasilkan gaya dorong sebagaimana ditunjukkan oleh tabel 1. Hasil pengukuran pada tabel 1 menunjukkan bahwa gaya dorong hampir linier terhadap prosentase posisi *throttle*. Sedikit perbedaan yang terjadi semata-mata karena ketelitian penggerakan *throttle* pada remote control.

Tabel 1. Gaya dorong yang dihasilkan oleh posisi *throttle*

<i>Throttle</i> (%)	Gaya Dorong (N)
20	1,98
40	4,02
60	6,32
80	9,45
100	12,3

Tabel 1 menunjukkan besar gaya dorong yang dihasilkan oleh *throttle* dengan persentase yang berbeda-beda. Brushless motor D2826/6 memiliki diameter 28 mm dan tebal motor 26 mm dengan konstanta putaran 2200 KV yang artinya tiap kenaikan tegangan 1 volt menghasilkan pertambahan kecepatan putaran 2200 RPM. Baling-baling (*propeller*) yang digunakan menggunakan jenis 2 bilah dengan diameter 6 inci. Dari tabel 1 tampak bahwa besarnya gaya dorong yang dihasilkan oleh motor sebanding dengan besar *throttle* yang diberikan.

Uji coba pertama pesawat ini dilakukan di bandara Selaparang, Rembiga Mataram. Tujuan dari ujicoba ini adalah untuk mengetahui ketepatan posisi *centre of gravity* (CG) yang menentukan stabilitas terbang pesawat. Penentuan awal letak CG dilakukan dengan mendorong pesawat dengan tangan hingga terbang secara horizontal. Jika pada uji ini sikap pesawat cenderung menukik (*nose down*), berarti letak CG terlalu ke depan sehingga harus ditambahkan beban di bagian belakang pesawat. Jika pada uji ini sikap pesawat cenderung mendongak (*nose up*), berarti letak CG terlalu ke belakang, sehingga harus ditambahkan beban di bagian depan pesawat. Video uji coba pesawat ini dapat dilihat di channel YouTube dengan link: <https://www.youtube.com/watch?v=8IDYojSmSJU>

Uji coba manuver dilakukan di lapangan Jempeng Baru, sebelah barat laut Tugu Mutiara, kecamatan Sekarbela. Berbagai uji coba yang dilakukan untuk berbagai manuver ditunjukkan oleh tabel 2.

Tabel 2. Kemampuan manuver didasarkan pada posisi *throttle* pada remote control

<i>Throttle</i>	Terbang Lurus	Manuver Looping	Manuver guling	Manuver vertikal
20%	√	X	X	X
40%	√	X	√	X
60%	√	√	√	X
80%	√	√	√	√
100%	√	√	√	√

Tabel 2 menunjukkan bahwa manuver yang membutuhkan gaya dorong paling tinggi adalah terbang vertikal ke atas. Pada kolom pertama dengan posisi *throttle* 20% pesawat dapat terbang dengan mengandalkan gaya dorong yang kecil.

Manuver looping dapat dilakukan dengan dorongan minimal dari *throttle* sebesar 60%. Manuver guling dapat dilakukan dengan dorongan minimal sebesar 40%, akan tetapi pada kondisi ini ketika posisi pesawat terbalik (*reversed*) terdapat kecenderungan penurunan ketinggian yang signifikan, dimana hal ini tidak terjadi ketika posisi *throttle* 80% dan 100%. Pada posisi *throttle* 80%, semua manuver dapat dilakukan pada gaya dorong ini. Posisi

throttle 80% memberikan gaya dorong sebesar 9,45 N yang besarnya dua kali berat terbang pesawat.

KESIMPULAN

Pesawat delta wing yang telah dibuat mampu melakukan berbagai manuver dasar. Hasil pengukuran berat pesawat adalah 426 gram force yang setara dengan 4,2 Newton. Hasil pengukuran gaya dorong mesin maksimal menunjukkan hasil 12,3 Newton pada posisi throttle 100%. Hasil uji pesawat menunjukkan bahwa gaya dorong minimum untuk melakukan semua manuver dasar adalah 2 kali berat terbang pesawat.

SARAN

Untuk mendapatkan gaya dorong yang lebih besar, perlu dilakukan uji coba menggunakan brushless motor dengan ukuran 2832, 2700 KV dengan propeller 3 bilah berdiameter 6 inci. Untuk pengukuran prosentase throttle yang lebih teliti sebaiknya digunakan remote control yang memiliki nilai luaran throttle saat dioperasikan, misalnya remote dengan merek Spektrum atau Taranis.

15

UCAPAN TERIMA KASIH

Terimakasih kasih yang sebesar-besarnya kepada Agung Kuntowicaksono sebagai ketua Club Aeromodelling Lombok (CAL), Yoyok Ranga Askarani sebagai ketua Rinjani Aeromodelling Club (RAC), Lalu Dwik dan Danlanud Rembiga atas bantuan dalam perancangan, kamera *shooting* dan pengambilan data di Lapangan udara Rembiga.

DAFTAR PUSTAKA

Anggriawan, R., Karo-Karo, U., Suhayat, D., Relevansi Materi Ekstrakurikuler Aeromodelling Terhadap Standar Materi Mata Pelajaran MDTPU. *Journal of Mechanical Engineering Education*, Vol.1, No.1, Juni 2014.

Bekker, J. G., Craig, I. K., & Pistorius, P. C. (1999). Modeling and Simulation of Arc Furnace Process. *ISIJ International*, 39(1), 23–32.

Hermanto, D, Perancangan Pengukur Kekuatan Motor Brushless Berbasis ESP8266, *Jurnal Teknik Informatika dan Sistem Informasi* ISSN 2407-4322, Vol. 5, No. 1, September 2018, Hal. 36-44 E-ISSN 2503-2933 36

Majid, A., Sumiharto, R., Wibisono, S.B., Identifikasi Model dari Pesawat Udara Tanpa Awak Sayap Tetap Jenis Bixler, *IJEIS*, Vol.5, No.1, April 2015, pp. 43~54.

Miraza, R.S., Isranuri, I., Analisis Tegangan Pada Sayap Horizontal Bagian Ekor Aeromodelling Tipe Glider Akibat Laju Aliran Udara Dengan Menggunakan Software Berbasis Computational Fluid Dynamic (CFD), *Jurnal e-Dinamis*, Volume I, No.1 Juni 2012.

Nugraha, L.O., Kushartanti, W., Evaluation of Aeromodelling Coaching System, *Advances in Social Science, Education and Humanities Research*, volume 278, 2nd Yogyakarta International Seminar on Health, Physical Education, and Sport Science (YISHPESS) 2018.

Putra, I.P.C.A., Rusli, M., Suniantara, I.K.P., Aplikasi Multimedia Interaktif Pengenalan Olahraga Aeromodelling, *Seminar Nasional Sistem Informasi dan Teknik Informatika Sensitif* 2019.

Rokhmana, C.A., Percepatan Pemetaan Kadaster Memanfaatkan Teknologi Wahana Udara Tanpa Awak ,*Bhumi* No. 38 Tahun 12, Oktober 2013.

Setyasaputra, N., Septian, F., Fernanda, R., Bahri, S., Rahmatio, I.D., Dirgantoro, B., Platform Unmanned Aerial Vehicle Untuk Aerial Photography Aeromodelling And Payload Telemetry Research Group (APTRG), Seminar Nasional Penginderaan Jauh 2014.

Turnitin M. Makhrus C31

ORIGINALITY REPORT

10%

SIMILARITY INDEX

10%

INTERNET SOURCES

4%

PUBLICATIONS

4%

STUDENT PAPERS

PRIMARY SOURCES

1	Submitted to Universitas Indonesia Student Paper	2%
2	core.ac.uk Internet Source	2%
3	ojs.ikipmataram.ac.id Internet Source	1%
4	id.m.wikipedia.org Internet Source	1%
5	Junwei Gu, Xingmin Tang, Wangjun Hong, Ping Chen, Teng Li. "Real-time optimization of short-term flight profiles to control time of arrival", Aerospace Science and Technology, 2018 Publication	1%
6	journal.ugm.ac.id Internet Source	<1%
7	juke.kedokteran.unila.ac.id Internet Source	<1%
8	repository.bsi.ac.id Internet Source	

<1 %

9

id.123dok.com

Internet Source

<1 %

10

journal.staihubbulwathan.id

Internet Source

<1 %

11

media.neliti.com

Internet Source

<1 %

12

text-id.123dok.com

Internet Source

<1 %

13

vm36.upi.edu

Internet Source

<1 %

14

Balme, Maurice. "Athenaze, Book II: An Introduction to Ancient Greek", Oxford University Press

Publication

<1 %

15

jurnal.dharmawangsa.ac.id

Internet Source

<1 %

Exclude quotes On

Exclude matches < 5 words

Exclude bibliography On