

Institut Flugfüh

Protokoll

Überschrift

Alexander Göhmann Matrikelnummer 4828693

Tim Gotzel

Matrikelnummer 4839608

Nico Hempen

Matrikelnummer 4753519

Finn Matz

Matrikelnummer 4810384

Viktor Rein

 ${\bf Matrikel nummer}\ 4808490$

Ausgegeben: Institut für Flugführung

Institutsleiter: Prof. Dr. P. Hecker Technische Universität Braunschweig

Betreuer: -

Veröffentlichung: Datum

Inhaltsverzeichnis

IN	omenkiatur	1		
1	$ Einleitung \ (VR) $	2		
2	Theoretische Grundlagen (NH)(FM)			
3	Versuchsdurchführung (TG)			
4	Massenabschätzung (AG)			
5	Auswertung und Umrechung der Messdaten			
6	$\begin{array}{c ccccccccccccccccccccccccccccccccccc$	77 77 77 88 88 88 99 91 100		
7	Interpretation der Ergebnisse (NH) 7.1 Höhenruder Trimmkurve 7.2 Auftriebsbeiwert über Anstellwinkel 7.3 Lilienthal-Polare 7.4 Widerstand über Fluggeschwindigkeit 7.5 Staudruck über Anstellwinkel 7.6 Fluggeschwindigkeit über Anstellwinkel	11 11 11 11 11 11		
8	Interpretation der Ergebnisse (FM) 8.1 Höhenruder Trimmkurve 8.2 Auftriebsbeiwert über Anstellwinkel 8.3 Lilienthal-Polare 8.4 Widerstand über Fluggeschwindigkeit 8.5 Staudruck über Anstellwinkel 8.6 Fluggeschwindigkeit über Anstellwinkel	12 12 12 12 12 12 12		
9	Interpretation der Ergebnisse (TG) 9.1 Höhenruder Trimmkurve	13 13 13 13 13 13		
10	Interpretation der Ergebnisse (AG) 10.1 Höhenruder Trimmkurve	14 14		

<u>ii</u> <u>Inhaltsverzeichnis</u>

10.2	Auftriebsbeiwert über Anstellwinkel	14
10.3	Lilienthal-Polare	14
10.4	Widerstand über Fluggeschwindigkeit	14
10.5	Staudruck über Anstellwinkel	14
10.6	Fluggeschwindigkeit über Anstellwinkel	14

Nomenklatur

Lateinische Bezeichnungen

${\bf Griechische\ Bezeichnungen}$

 β Winkel in Umfangsrichtung

Indizes

ax in axiale Richtung

${\bf Abk\ddot{u}rzungen}$

CFD <u>C</u>omputational <u>F</u>luid <u>D</u>ynamics

Einleitung (VR)

Name	$\operatorname{Initialen}$
Nico Hempen	NH
Tim Gotzel	TG
Finn Matz	FM
Alexander Göhmann	\overline{AG}
Viktor Rein	VR

Tabelle 1.1: Initialen der beteiligten Personen

Theoretische Grundlagen (NH)(FM)

Versuchsdurchführung (TG)

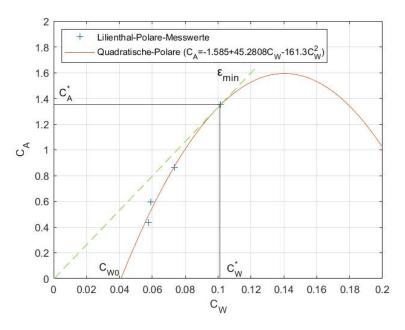
Massenabschätzung (AG)

Auswertung und Umrechung der Messdaten

Darstellung der Ergebnisse

6.1 Daten zum Flugversuch der DO-128

$\textbf{6.1.1} \quad \textbf{Auftriebsbeiwert} \ C_{A} \ \textbf{\"{u}ber} \ \textbf{Widerstandsbeiwert} \ C_{W}$



 $\mathbf{Abb.}$ 6.1: C_A über C_W der DO-128

6.1.2 Widerstand W über Fluggeschwindigkeit V

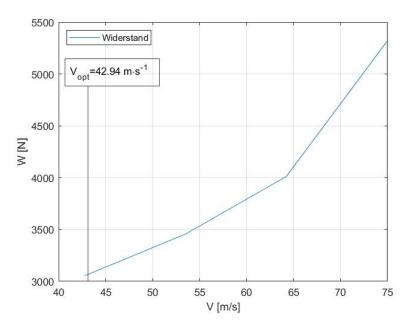


Abb. 6.2: W über V der DO-128

6.2 Daten zum Flugversuch der DO-28

6.2.1 Anstellwinkel α über Bahnneigungswinkel η

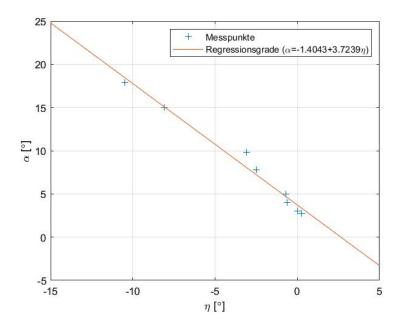


Abb. 6.3: α über η der DO-28

6.2.2 Auftriebsbeiwert C_A über Anstellwinkel α

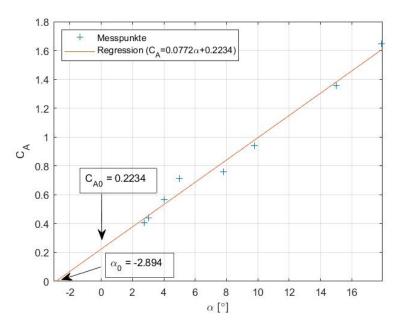
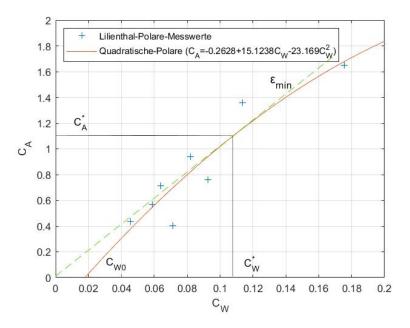


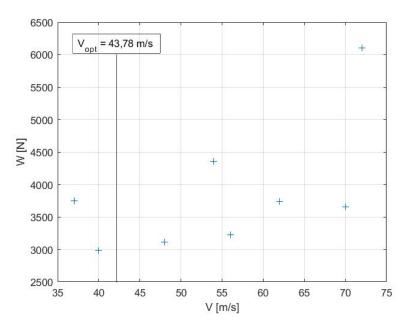
Abb. 6.4: C_A über α der DO-28

$\textbf{6.2.3} \quad \textbf{Auftriebsbeiwert} \ C_{A} \ \textbf{\"{u}ber} \ \textbf{Widerstandsbeiwert} \ C_{W}$



 $\mathbf{Abb}.$ 6.5: C_A über C_W der DO-28

6.2.4 Widerstand W über Fluggeschwindigkeit V



 $\mathbf{Abb}.$ 6.6: W über V der DO-28

6.2.5 Fluggeschwindigkeit V und Staudruck q über Anstellwinkel α

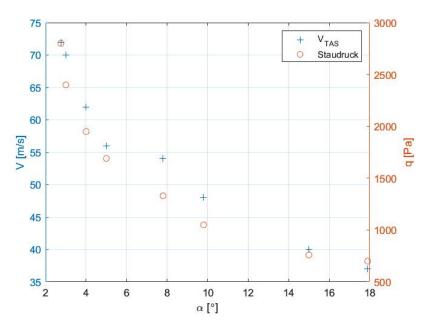


Abb. 6.7: V und q über α der DO-28

Interpretation der Ergebnisse (NH)

7.1	Höhenruder Trimmkurve
tbd	
7.2	Auftriebsbeiwert über Anstellwinkel
7.3	Lilienthal-Polare
7.4	Widerstand über Fluggeschwindigkeit
7.5	Staudruck über Anstellwinkel
7.6	Fluggeschwindigkeit über Anstellwinkel

Interpretation der Ergebnisse (FM)

8.1	Höhenruder Trimmkurve
tbd	
8.2	Auftriebsbeiwert über Anstellwinkel
tbd	T''' (1 1 D 1
8.3	Lilienthal-Polare
8.4	Widerstand über Fluggeschwindigkeit
tbd	
8.5	Staudruck über Anstellwinkel
8.6	Fluggeschwindigkeit über Angtellwinkel
tbd	Fluggeschwindigkeit über Anstellwinkel

Interpretation der Ergebnisse (TG)

9.1	Höhenruder Trimmkurve
tbd	
9.2	Auftriebsbeiwert über Anstellwinkel
tbd	
9.3	Lilienthal-Polare
tbd	
	Widerstand über Fluggeschwindigkeit
tbd	
9.5	Staudruck über Anstellwinkel
tbd	
9.6	Fluggeschwindigkeit über Anstellwinkel
tbd	

Interpretation der Ergebnisse (AG)

10.1	nonenruder frimmkurve
bd	
10.2	Auftriebsbeiwert über Anstellwinkel
bd	
10.3	Lilienthal-Polare
bd	
10.4	Widerstand über Fluggeschwindigkeit
bd	
10.5	Staudruck über Anstellwinkel
bd	
10.6	Fluggeschwindigkeit über Anstellwinkel
bd	