

TM-Nr. <i>TN-No.</i>	ÄB-Nr. <i>MB-No.</i>	Benennung <i>Title</i>	Anwendbarkeit <i>Applicability</i>	Flughandbuch <i>Flight Manual</i> Ausgabe / Issue Oktober 1993		Wartungshandbuch <i>Maintenance Manual</i> Ausgabe / Issue Januar 1994	
				Rev. Nr. <i>No.</i>	Datum <i>Date</i>	Rev. Nr. <i>No.</i>	Datum <i>Date</i>
	396-2	Fahrwerksbetätigung <i>Landing gear operation</i>	Werk-Nr. 1 <i>S/N 1</i>	1	April 1994	1	April 1994
	396-3	Ansteckflügel <i>Outboard wing panels</i>	Werk-Nr. 16 und ab 18 <i>S/N 16, 18 and on</i>	2	April 1994	2	April 1994
		FAA-Ergänzung <i>Supplements</i>	alle Werknummern <i>all S/Nos</i>	3	Dezember 1994	3	Dezember 1994
396-3	396-7	Gesamtdruckabnahme für den Fahrtmesser im SLW <i>Pitotpressure in the fin</i>	Werk-Nr.1, 8 bis 84 wahlweise, ab Werk-Nr.85 serienmäßig <i>S/N 1, 8 through 84 optional, standard S/N 85 and on</i>	4	Februar 1996	4	Februar 1996
	396-8	Anschallgurtsystem 4-01-0856 und 4-02-0256 <i>Restraint systems</i>	wahlweise alle Werknummern <i>optional all S/Nos</i>	--	--	5	März 1996
		Leermassen-Anpassung <i>Supplements concerning the empty mass</i>	alle Werknummern <i>all S/Nos</i>	--	--	6	April 1996
		Ergänzung Farbkennzeichnung <i>Appendix ACM schemes</i>	alle Werknummern <i>all S/Nos</i>	--	--	7	November 1996
396-5	396-10	Höchstzulässige Flugzeugschleppgeschwindigkeit <i>Maximum permitted aero tow speed</i>	wahlweise Werk-Nr.1, 8 bis 244; serienmäßig ab Werk-Nr.245 <i>S/N 1, 8 through 244 optional, standard S/N 245 and on</i>	5	Januar 2000	8	Januar 2000
		Ergänzung Farbkennzeichnung <i>Appendix ACM schemes</i>	alle Werknummern <i>all S/Nos</i>	--	--	9	Januar 2001
	396-3	Ergänzung zu ÄB-396-3 <i>Supplements MB-396-3</i>	Werk-Nr. 16 und ab 18 <i>S/N 16, 18 and on</i>	6	Juni 2001	--	--

Handbuch Revisionsliste für Duo Discus
Manual Revisionlist for Duo Discus

	396-11	Steuerseile Ø 3,2 mm für Schleppkupplung(en) <i>Control cable Ø 3,2 mm for tow release(s)</i>		ab Werk-Nr.327 S/N 327 and on		--	10	Oktober 2001
		Ergänzung der Instrumente <i>Supplement of instruments</i>		alle Werknummern <i>all S/Nos</i>	--	--	11	Januar 2004
	396-14	Haubendemontage-Hebel <i>Canopy release</i>		Ab Werk-Nr.422 S/N 422 and on	7	Februar 2004	--	--
	396-10	herausnehmbarer hinterer Steuerknüppel <i>removable aft control stick</i>		wahlweise alle Werknummern <i>optional all S/Nos</i>	8	August 2004	--	--
		Ergänzung der Instrumente <i>Supplements</i>		Werk-Nr.460 S/N 460	--	--	12	Mai 2005
		Ergänzungen <i>Supplements</i>		alle Werknummern <i>all S/Nos</i>	9	Juni 2005	13	Juni 2005
	396-11	F-Schlepp mit Motorsegler <i>The minimum towing speeds for aerotows with powered sailplanes were determined</i>		wahlweise Werk-Nr. 1 bis 471 S/N 1 through 471 <i>optional</i>	10	Juli 2005	--	--
	396-15	Winglets, Hinterkantenklappen und gefedertes Fahrwerk <i>Winglets, airbrakes system and landing gear</i>		Winglets, Hinterkantenklappen (Werk-Nr. 469) und gefedertes Fahrwerk (Werk-Nr. 450 und ab Werk-Nr. 473) Winglets, trailing edge flap (S/N 469) and landing gear with shock absorber struts (S/N 450, 473 and on)	11	September 2005	14	September 2005
	396-12	Winglets		wahlweise Werk-Nr. 1 bis 446, 452 bis 468 und 471 <i>optional S/N 1 through 446, 452 through 468 and 471</i>	12	November 2005	15	November 2005
		Ergänzung der Instrumente <i>Supplements</i>		alle Werknummern <i>all S/Nos</i>	--	--	16	März 2006
	369-15	Tragflügel in GFK/CFK <i>Wing construction in CFRP shell</i>		Ab Werk-Nr. 511 S/N 511 and on	13	Juli 2006	17	Juli 2006
	396-15	Erhöhung der max. Flugmasse auf 750 kg <i>Increase of maximum take-off weight to 750 kg</i>		Ab Werk-Nr. 537 S/N 537 and on	14	Juni 2007	18	Juni 2007

Handbuch Revisionsliste für Duo Discus

Manual Revisionlist for Duo Discus

396-13	Erhöhung der max. Flugmasse auf 750 kg <i>Increase of maximum take-off weight to 750 kg</i> ✘	Wahlweise Werk-Nr. 511 bis 536 <i>Optional S/N 511 through 536</i>	14	Juni 2007	18	Juni 2007
396-15	Nasenschleifsporn <i>Substitution of the nose wheel by a nose skid</i> ✘	wahlweise alle Werknummern <i>optional all S/Nos</i>	15	Juni 2007	19	Juni 2007
396-16	Verwendung des „x“ oder „xL“ Rumpfes <i>Use of the „x“ or „xL“ fuselage</i> ✘	wahlweise / optional S/N 1 - 533, 535 - 541	16	Febr. 2008	20	Febr. 2008
396-18	Erweiterung des Leergewichts-Bereiches für die Ermittlung der Mindestzuladung im Wartungshandbuch <i>Extension of the empty mass range for the determination of the minimum cockpit load in the maintenance manual</i> ✘	S/N 1 bis 449, 451 bis 468 und 470 bis 472 wahlweise / optional	--	--	21	Mai 2015
396-22	Kontrolle des Höhenruder-Antriebsbeschlags <i>Inspection of the elevator u-bracket</i> ✔	alle Werknummern all S/N's	17	April 2022	22	April 2022

30.01.2023

F L U G H A N D B U C H
für das Segelflugzeug

Baureihe : D u o D i s c u s

Werk-Nr. : **272**

Kennzeichen : **D-6687**

Datum der Herausgabe
des Flughandbuches : **Oktober 1993**

Die durch "LBA-amerk." gekennzeichneten Seiten sind anerkannt durch:



(Unterschrift)

Luftfahrt-Bundesamt

(Behörde)



(Stempel)

21. März 1994

(Anerkennungsdatum)


Das Segelflugzeug darf nur in Übereinstimmung mit den Anweisungen und festgelegten Betriebsgrenzen dieses Flughandbuches betrieben werden.

O.1 Erfassung der Berichtigungen

Alle Berichtigungen des vorliegenden Handbuches, ausgenommen aktualisierte Wägedaten, müssen in der nachstehenden Tabelle erfaßt werden. Berichtigungen der anerkannten Abschnitte bedürfen der Gegenzeichnung durch das Luftfahrt-Bundesamt.

Der neue oder geänderte Text wird auf der überarbeiteten Seite durch eine senkrechte schwarze Linie am linken Rand gekennzeichnet; die laufende Nummer der Berichtigung und das Datum erscheinen am unteren linken Rand der Seite.

0.1 Erfassung der Berichtigungen / Record of revisions

Lfd.Nr. der Berichtigung	Abschnitt	Seiten	Datum der Berichtigung	Bezug	Datum der Anerkennung durch d. LBA	Datum der Einarbeitung	Zeichen /Unterschrift
Revision No.	Affected section	Affected pages	Date of issue	Reference	Date of Approval by LBA	Date of Insertion	Signature
1	0 7	0.2.8 7.2.1 7.2.7	April 1994 April 1994	MB 396-2 MB 396-2			
2	0 4	0.2.5 4.2.2	April 1994	MB 396-3			
3	0 4	0.2.5 4.5.3.1	Dezember 1994	FAA			
4	0 4 5 7	0.1.2 0.2.5 0.2.6 0.2.8 4.3.3 4.3.4 4.5.1.2 4.5.3.3 5.2.1 5.2.2 5.3.2.1 5.3.2.2 7.3.2 7.6	Feb 96 Feb 96 Feb 96 Feb 96 Feb 96 Feb 96 Feb 96 Feb 96 Feb 96 Feb 96 Feb 96 Feb 96	TM 396-3 und/ and NB 396-7 " " " " " " " " " " " " " "			22.02.96 

MB: Modification Bulletin - Änderungsblatt
 TM: Technical Note - Technische Mitteilung

0.1 Erfassung der Berichtigungen / Records of revisions

Lfd. Nr. der Berichtigung	Abschnitt	Seiten	Datum der Berichtigung	Bezug	Datum der Anerkennung durch das LBA	Datum der Einarbeitung	Zeichen / Unterschrift
Revision No.	Affected section	Affected page	Date of issue	Reference	Date of Approval by LBA	Date of Insertion	Signature
5	0 2 4	0.2.1 0.2.3 0.2.5 2.2 2.13 2.15 4.5.1.1	January 2000	TN 396-5/ MB 396-10 Höchstzul. Flugzeugschleppgeschwindigkeit. Werk-Nr. 1, 8 bis 244 wahlweise, Serie ab 245 Max. permitted aerotow speed S/N 1, 8 through 244 option. std. on S/N 245 and up			
6	0 4	0.2.5 4.2.2	June 2001	AB 396-3 Ansteckflügel Werk-Nr. 16 und ab 18 MB 396-3 Outboard wing panels S/N 16 and and S/N 18 and up			
7	0 7	0.2.8 7.2.1 7.2.7 7.3.1	February 2004	AB 396-14 (Haubenscharnier Hebel vorn ab S/N 422 MB 396-14 (canopy hinge, lever front S/N 422 and up)			
8	4 7	4.4 7.2.4	August 2004	TM-Nr. 396-10 (herausnehmbarer hinterer Steuerknüppel, wahlweise alle Werk-Nr.) TN-Nr. 396-10 (removable aft stick, optional all S/N)			
9	0 8	0.2.1 0.2.9 8.3	June 2005	Ergänzungen Supplements			

MB: Modification Bulletin – Änderungsblatt
 TN : Technical Note – Technische Mitteilung

0.1 Erfassung der Berichtigungen / Records of revisions

Lfd. Nr. der Berichtigung	Abschnitt	Seiten	Datum der Berichtigung	Bezug	Datum der Anerkennung durch das LBA	Datum der Einarbeitung	Zeichen / Unterschrift
Revision No.	Affected section	Affected page	Date of issue	Reference	Date of Approval by LBA	Date of Insertion	Signature
10	0 4	0.2.1 4.5.1.2	July 2005	<u>TM 396-11</u> F-Schlepp mit Motorsegler, wahlweise Werk-Nr. 1 bis 471 <u>TN 396-11</u> Aerotow with powered sailplane, optional S/N 1 through 471			
11	0 1 2 4 5 6 7	Deckblatt cover sheet 0.2.1 0.2.2 0.2.3 0.2.5 0.2.6 0.2.7 0.2.8 1.2 1.4.1 1.5 2.3 2.15 4.3.1 4.3.2 4.5.1.2 4.5.3.1 4.5.3.3 4.5.3.4 4.5.4 4.5.5 5.2.2 5.3.2.1 5.3.2.2 6.2.3 6.2.7 7.2.1 *) 7.2.4 7.2.7 *) 7.3.1*) 7.7 *) entfällt bei Werk-Nr. 469 not applicable for S/N 469	September 2005	<u>ÄB 396-15</u> Winglets, Hinterkantenklappen (Werk-Nr. 469) und gefedertes Fahrwerk (Werk-Nr. 450 und ab Werk-Nr. 473) <u>MB 396-15</u> Winglets, trailing edge flap (S/N 469) and landing gear with shock absorber struts (S/N 450, 473 and on)			

MB: Modification Bulletin – Änderungsblatt
TN : Technical Note – Technische Mitteilung

0.1 Erfassung der Berichtigungen / Records of revisions

Lfd. Nr. der Berichtigung	Abschnitt	Seiten	Datum der Berichtigung	Bezug	Datum der Anerkennung durch das LBA	Datum der Einarbeitung	Zeichen / Unterschrift
Revision No.	Affected section	Affected page	Date of issue	Reference	Date of Approval by LBA	Date of Insertion	Signature
12	0 1 4 5	0.2.1 0.2.2 0.2.5 0.2.6 1.4.1 1.5 4.3.1 4.5.3.1 4.5.3.3 4.5.3.4 4.5.4 5.3.2.1 5.3.2.2	November 2005	<u>TM 396-12</u> Winglets wahlweise Werk-Nr. 1 bis 446, 452 bis 468 und 471 <u>TN 396-12</u> winglets, optional S/N 1 through 446, 452 through 468 and 471			
13	0 1	0.2.2 1.4.1	Juli 2006	<u>Ergänzungen zum AB-Nr. 396-15</u> ab Werk-Nr. 511 Tragflügel in GFK/CFK <u>Supplement to MB-No. 396-15</u> S/N 511 and up Wings in GFK/CFK			
14				<u>Ergänzungen zum AB-Nr. 396-15</u> ab Werk-Nr. 535 <u>TM-Nr. 396-13</u> Werk-Nr. 511 bis 534 Erhöhung der max. Flugmasse auf 750 kg und der nichttragenden Teile auf 500 kg <u>Supplement to MB-No. 396-15</u> S/N 535 and up <u>TN-No. 396-13</u> SN 511 through 534 optional Increase of the max. take-off mass to 750 kg and the mass of the non-lifting parts to 500 kg			

MB: Modification Bulletin – Änderungsblatt
TN : Technical Note – Technische Mitteilung

0.1 Erfassung der Berichtigungen / Records of revisions

Lfd. Nr. der Berichtigung	Abschnitt	Seiten	Datum der Berichtigung	Bezug	Datum der Anerkennung durch das LBA	Datum der Einarbeitung	Zeichen / Unterschrift
Revision No.	Affected section	Affected page	Date of issue	Reference	Date of Approval by LBA	Date of Insertion	Signature
15	0 9	0.2.10 9.2 9.4	Juni 2007 June 2007	TM 396-15 Nasenschleifsporn wahlweise Alle Werk-Nr. TN 396-15 Nose skid optional All S/N			

MB: Modification Bulletin – Änderungsblatt
 TN : Technical Note – Technische Mitteilung

0.1 Erfassung der Berichtigungen / Records of revisions

Lfd. Nr. der Berichtigung	Abschnitt	Seiten	Datum der Berichtigung	Bezug	Datum der Anerkennung durch das LBA	Datum der Einarbeitung	Zeichen / Unterschrift
Revision No.	Affected section	Affected page	Date of issue	Reference	Date of Approval by LBA	Date of Insertion	Signature
17	0 4	0.2.1 0.2.5 4.3.4	April 2022	<u>TM 396-22</u> Kontrolle des Höhenruder-Antriebsbeschlags - alle Werknummern - <u>TN 396-22</u> <i>Inspection of the elevator u-bracket</i> - all serial numbers -			

MB: Modification Bulletin – Änderungsblatt
 TN : Technical Note – Technische Mitteilung

0.2 Verzeichnis der Seiten / List of effective pages

Abschnitt	Seite	Ausgabe-Datum	Bezug
0	0.1.1 0.1.2 0.1.3 0.1.4 0.1.5 0.1.6 0.1.7 0.2.1 0.2.2 0.2.3 0.2.4 0.2.5 0.2.6 0.2.7 0.2.8 0.2.9 0.2.10 0.3.1		

0.2 Verzeichnis der Seiten / List of effective pages

Ab-schnitt	Seite	Ausgabe-datum	Bezug
1	1.1.1	Okt. 1993	
	1.1.2	Okt. 1993	
	1.2	Okt. 1993	
	1.3	Okt. 1993	
	1.4.1	Okt. 1993	
	1.4.2	Okt. 1993	
	1.4.3	Okt. 1993	
	1.5	Okt. 1993	

0.2 Verzeichnis der Seiten / List of effective pages

Ab-schnitt	Seite	Ausgabe-datum	Bezug
2	2.1.1	Okt. 1993	
	2.1.2	Okt. 1993	
	LBA-ank. 2.2	Jan. 2000	TN 396-5 / MB 396-10
	LBA-ank. 2.3	Okt. 1993	
	LBA-ank. 2.4	Okt. 1993	
	LBA-ank. 2.5	Okt. 1993	
	LBA-ank. 2.6	Okt. 1993	
	LBA-ank. 2.7	Okt. 1993	
	LBA-ank. 2.8	Okt. 1993	
	LBA-ank. 2.9	Okt. 1993	
	LBA-ank. 2.10	Okt. 1993	
	LBA-ank. 2.11	Okt. 1993	
	LBA-ank. 2.12	Okt. 1993	
	LBA-ank. 2.13	Jan. 2000	TN 396-5 / MB 396-10
	LBA-ank. 2.14	Okt. 1993	
LBA-ank. 2.15	Jan. 2000	TN 396-5 / MB 396-10	

0.2 Verzeichnis der Seiten / List of effective pages

Ab-schnitt	Seite	Ausgabe-datum	Bezug
3	3.1.1	Okt. 1993	
	3.1.2	Okt. 1993	
	LBA-ank. 3.2	Okt. 1993	
	LBA-ank. 3.3	Okt. 1993	
	LBA-ank. 3.4	Okt. 1993	
	LBA-ank. 3.5	Okt. 1993	
	LBA-ank. 3.6	Okt. 1993	
	LBA-ank. 3.7	Okt. 1993	
	LBA-ank. 3.8	Okt. 1993	
	LBA-ank. 3.9.1	Okt. 1993	
LBA-ank. 3.9.2	Okt. 1993		

0.2 Verzeichnis der Seiten / List of effective pages

Abschnitt Affected section	Seite Affected pages	Ausgabe-Datum Date of issue	Bezug Reference	
4	4.1.1	Okt. 1993	MB 396-3	
	4.1.2	Okt. 1993		
	LBA-ank. 4.2.1	Okt. 1993		
	LBA-ank. 4.2.2	Juni 2001		
	LBA-ank. 4.2.3	Okt. 1993		
	LBA-ank. 4.3.1	Okt. 1993		
	LBA-ank. 4.3.2	Okt. 1993		
	LBA-ank. 4.3.3	Febr. 1996		TM 396-3 / MB 396-7
	LBA-ank. 4.3.4	Febr. 1996		TM 396-3 / MB 396-7 / TM 396-22
	LBA-ank. 4.4	August 2004		TM 396-10
	LBA-ank. 4.5.1.1	Jan. 2000		TM 396-5 / MB 396-10
	LBA-ank. 4.5.1.2	Juli 2005		TM 396-3 / MB 396-7, TN 396-11
	LBA-ank. 4.5.1.3	Okt. 1993		
	LBA-ank. 4.5.1.4	Okt. 1993		
	LBA-ank. 4.5.2	Okt. 1993		
	LBA-ank. 4.5.3.1	Dez. 1994	FAA	
	LBA-ank. 4.5.3.2	Okt. 1993		
	LBA-ank. 4.5.3.3	Febr. 1996	TM 396-3 / MB 396-7	
	LBA-ank. 4.5.3.4	Okt. 1993		
	LBA-ank. 4.5.4	Okt. 1993		
	LBA-ank. 4.5.5	Okt. 1993		
	LBA-ank. 4.5.6.1	Okt. 1993		
	LBA-ank. 4.5.6.2	Okt. 1993		
	LBA-ank. 4.5.6.3	Okt. 1993		
	LBA-ank. 4.5.6.4	Okt. 1993		
	LBA-ank. 4.5.6.5	Okt. 1993		
	LBA-ank. 4.5.7.1	Okt. 1993		
	LBA-ank. 4.5.7.2	Okt. 1993		
	LBA-ank. 4.5.8	Okt. 1993		
	LBA-ank. 4.5.9	Okt. 1993		

0.2 Verzeichnis der Seiten / List of effective pages

Ab-schnitt	Seite	Ausgabe-datum	Bezug
5	5.1.1	Okt. 1993	
	5.1.2	Okt. 1993	
	LBA-ank. 5.2.1	Feb. 1996	TM396-3/MB396-7
	LBA-ank. 5.2.2	Feb. 1996	TM396-3/MB396-7
	LBA-ank. 5.2.3	Okt. 1993	
	LBA-ank. 5.2.4	Okt. 1993	
	5.3.1	Okt. 1993	
	5.3.2.1	Feb. 1996	TM396-3/MB396-7
	5.3.2.2	Feb. 1996	TM396-3/MB396-7

0.2 Verzeichnis der Seiten / List of effective pages

Ab-schnitt	Seite	Ausgabe-datum	Bezug
6	6.1.1	Okt. 1993	
	6.1.2	Okt. 1993	
	6.2.1	Okt. 1993	
	6.2.2	Okt. 1993	
	6.2.3	Okt. 1993	
	6.2.4	Okt. 1993	
	6.2.5	Okt. 1993	
	6.2.6	Okt. 1993	
	6.2.7	Okt. 1993	
6.2.8	Okt. 1993		

0.2 Verzeichnis der Seiten / List of effective pages

Abschnitt Affected section	Seite Affected pages	Ausgabe-Datum Date of issue	Bezug Reference
7	7.1.1	Oktober 1993	
	7.1.2	Oktober 1993	
	7.2.1	Februar 2004	MB 396-14
	7.2.2	Oktober 1993	
	7.2.3	Oktober 1993	
	7.2.4	August 2004	TM 396-10
	7.2.5	Oktober 1993	
	7.2.6	Oktober 1993	
	7.2.7	Februar 2004	MB 396-14
	7.3.1	Februar 2004	MB 396-14
	7.3.2	Februar 1996	TM 396-3/MB 396-7
	7.4	Oktober 1993	
	7.5	Oktober 1993	
	7.6	Februar 1996	TM 396-3/MB 396-7
	7.7	Oktober 1993	
	7.8	Oktober 1993	
	7.9.1	Oktober 1993	
	7.9.2	Oktober 1993	
	7.9.3	Oktober 1993	
	7.10	Oktober 1993	
7.11	Oktober 1993		
7.12.1	Oktober 1993		
7.12.2	Oktober 1993		
7.13.1	Oktober 1993		
7.13.2	Oktober 1993		

0.2 Verzeichnis der Seiten / List of effective pages

Abschnitt	Seite	Ausgabe-Datum	Bezug
8	8.1.1 8.1.2 8.2 8.3 8.4 8.5.1 8.5.2	Oktober 1993 Oktober 1993 Oktober 1993 Juni 2005 Oktober 1993 Oktober 1993 Oktober 1993	Rev. 9

0.2 Verzeichnis der Seiten / List of effective pages

Ab-schnitt	Seite	Ausgabe-datum	Bezug
9	9.1.1 9.1.2 9.2	Okt. 1993 Okt. 1993	

0.3 Inhaltsverzeichnis

	Abschnitt
Allgemeines (ein nicht anerkannter Abschnitt)	1
Betriebsgrenzen und -angaben (ein anerkannter Abschnitt)	2
Notverfahren (ein anerkannter Abschnitt)	3
Normale Betriebsverfahren (ein anerkannter Abschnitt)	4
Leistungen (ein in Teilen anerkannter Abschnitt)	5
Beladeplan und Schwerpunktlage (ein nicht anerkannter Abschnitt)	6
Beschreibung des Segelflugzeuges, seiner Systeme und Anlagen (ein nicht anerkannter Abschnitt)	7
Handhabung, Instandhaltung und Wartung (ein nicht anerkannter Abschnitt)	8
Ergänzungen	9

Abschnitt 1

1. Allgemeines
- 1.1 Einführung
- 1.2 Zulassungsbasis
- 1.3 Hinweisstellen
- 1.4 Beschreibung und technische Daten
- 1.5 Dreiseitenansicht

1.1 Einführung

Das vorliegende Flughandbuch wurde erstellt, um Piloten und Ausbildern alle notwendigen Informationen für einen sicheren, zweckmäßigen und leistungsoptimierten Betrieb des Segelflugzeuges zu geben.

Das Handbuch enthält zunächst alle Daten, die dem Piloten aufgrund der Bauvorschrift JAR-22 zur Verfügung stehen müssen. Es enthält darüber hinaus jedoch eine Reihe weiterer Daten und Betriebshinweise, die aus Herstellersicht für den Piloten von Nutzen sein können.

1.2 Zulassungsbasis

Dieses Segelflugzeug mit der Bezeichnung

Duo Discus

wurde vom Luftfahrt-Bundesamt in Übereinstimmung mit den Lufttüchtigkeitsforderungen für Segelflugzeuge und Motorsegler

JAR-22 vom 27. Juni 1989 (Change 4 der englischen Originalausgabe) mit zusätzlichen Amendments 22/90/1, 22/91/1 und 22/92/1

zugelassen.

Der Musterzulassungsschein trägt die Nr. 396 und wurde ausgestellt am:

21. März 1994

Die Zulassung erfolgte in der Lufttüchtigkeitsgruppe "Utility".

1.3 Hinweisstellen

Für die Flugsicherheit oder Handhabung besonders bedeutsame Handbuchaussagen sind durch Voranstellung eines der nachfolgenden Begriffe besonders hervorgehoben:

- "Warnung" bedeutet, daß die Nichteinhaltung einer entsprechend gekennzeichneten Verfahrensvorschrift zu einer unmittelbaren oder erheblichen Beeinträchtigung der Flugsicherheit führt.
- "Wichtiger Hinweis" bedeutet, daß die Nichteinhaltung einer entsprechend gekennzeichneten Verfahrensvorschrift zu einer geringfügigen oder einer mehr oder weniger langfristig eintretenden Beeinträchtigung der Flugsicherheit führt.
- "Anmerkung" soll die Aufmerksamkeit auf Sachverhalte lenken, die nicht unmittelbar mit der Sicherheit zusammenhängen, die aber wichtig oder ungewöhnlich sind.

1.4 Beschreibung und technische Daten

Der Duo Discus ist ein doppelsitziges Leistungs-Segelflugzeug in Glasfaser (GFK)/Kohlefaser (CFK)-Bauweise mit gedämpftem T-Höhenleitwerk.

Tragflügel

Der zweiteilige Flügel mit Ansteckflügeln ist ein Vierfach-Trapezflügel mit zurückgepfeilter Vorderkante des Ansteckflügels und doppelstöckigen Schempp-Hirth-Bremsklappen auf der Oberseite.

Die Querruder besitzen einen innenliegenden Antrieb. Die Wassertanks sind Integralbehälter und fassen insgesamt etwa 198 Liter.

Die Flügelschale ist ein GFK-Schaum-Sandwich mit Holmgurten aus Kohlefaserrovings und Holmstegen aus GFK-Schaum-Sandwich.

Rumpf

Beide Piloten sitzen hintereinander in dem bequemen Cockpit. Die Haube ist einteilig und nach rechts klappbar. Die Rumpfschale ist als reine GFK-Schale ohne Sandwich aufgebaut und besitzt dadurch eine große Arbeitsaufnahme. Die Versteifung der Rumpfschale erfolgt hinten durch GFK-Sandwichspante- und stege und vorn durch eine doppelte seitliche Rumpfschale, in die der Haubenrahmen und die Sitzwannenaufgabe integriert ist. Das Fahrwerks-Hauptrad ist einziehbar mit einer hydraulischen Scheibenbremse; Bugrad und Heckrad (oder Gummisporn) sind fest.

Höhenleitwerk

Das Höhenleitwerk besteht aus Flosse und Ruder. Die Trimmung erfolgt stufenweise über Federn durch Rastung an einer Gewindestange. Die Flosse ist in GFK-Schaum-Sandwich mit CFK-Verstärkungen aufgebaut, das Ruder in CFK/GFK.

Seitenleitwerk

Flosse und Ruder sind in GFK-Schaum-Sandwich ausgeführt.

Auf Wunsch (Option) ist in der Seitenflosse eine Trimmwasserballasttank mit 11 Litern Inhalt eingebaut.

Steuerung

Alle Steuerungen werden bei der Montage automatisch angeschlossen.

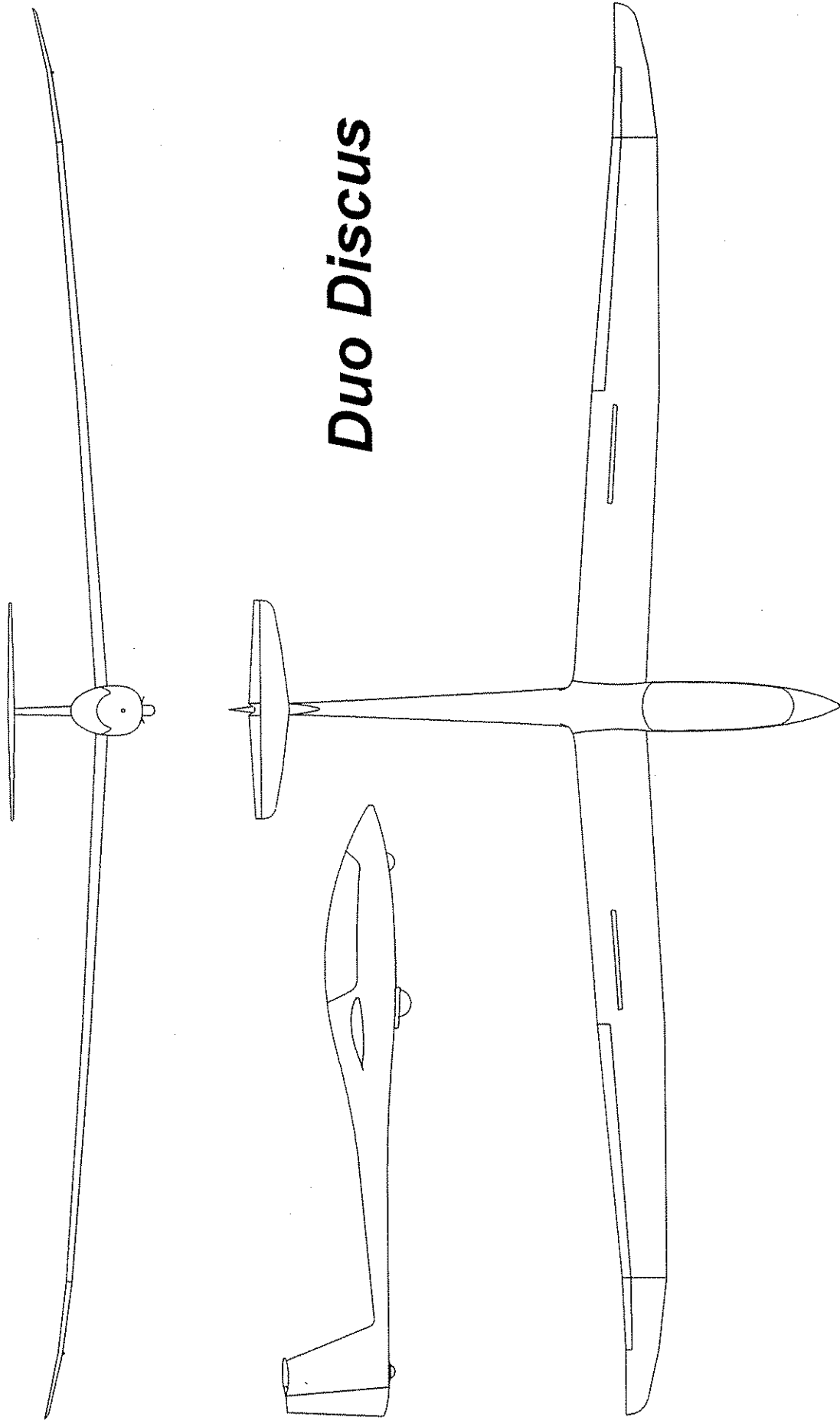
reserviert

Technische Daten

<u>Tragflügel</u>	Spannweite	20,00 m
	Flügelfläche	16,40 m ²
	Streckung	24,4
	Flügeltiefe (MAC)	0,875 m
<u>Rumpf</u>	Länge	8,62 m
	Breite	0,71 m
	Höhe	1,00 m
<u>Massen</u>	Leermasse ca.	420 kg
	Höchstmasse	700 kg
	Flächen- belastung	29,9 - 42,7 kg/m ²

Duo Discus

1.5 Dreiseitenansicht



Abschnitt 2

- 2. Betriebsgrenzen und -angaben
- 2.1 Einführung
- 2.2 Fluggeschwindigkeit
- 2.3 Fahrtmessermarkierungen
- 2.4 (reserviert)
- 2.5 (reserviert)
- 2.6 Massen
- 2.7 Schwerpunkt
- 2.8 Zugelassene Manöver
- 2.9 Manöverlastvielfache
- 2.10 Besatzung
- 2.11 Betriebsarten
- 2.12 Mindestausrüstung
- 2.13 Flugzeugschlepp, Windenstart
- 2.14 Weitere Begrenzungen
- 2.15 Hinweisschilder für Betriebsgrenzen

2.1 Einführung

Der vorliegende Abschnitt beinhaltet Betriebsgrenzen, Instrumentenmarkierungen und die Hinweisschilder, die für den sicheren Betrieb des Segelflugzeuges, seiner werksseitig vorgesehenen Systeme und Anlagen und der werksseitig vorgesehenen Ausrüstung notwendig sind.

Die in diesem Abschnitt und in Abschnitt 9 angegebenen Betriebsgrenzen sind vom Luftfahrt-Bundesamt zugelassen.

2.2 Fluggeschwindigkeit

Die Fluggeschwindigkeit und ihre Bedeutung für den Betrieb sind nachfolgend aufgeführt:

	Geschwindigkeit	km/h (IAS)	Anmerkungen
V_{NE}	Zulässige Höchstgeschwindigkeit bei ruhigem Wetter	250	Diese Geschwindigkeit darf nicht überschritten werden, und der Ruderausschlag darf nicht mehr als 1/3 betragen
V_{RA}	Zulässige Höchstgeschwindigkeit in starker Turbulenz	180	Diese Geschwindigkeit darf bei starker Turbulenz nicht überschritten werden. Starke Turbulenz herrscht vor in Leewellenrotoren, Gewitterwolken u.s.w.
V_A	Manövergeschwindigkeit	180	Oberhalb dieser Geschwindigkeit dürfen keine vollen oder abrupten Ruderausschläge ausgeführt werden, weil die Segelflugzeug-Struktur dabei überlastet werden könnte.
V_T	Zulässige Höchstgeschwindigkeit für den Flugzeugschlepp	180	Diese Geschwindigkeit darf während des Flugzeugschlepps nicht überschritten werden.
V_W	Zulässige Höchstgeschwindigkeit für den Windenstart	150	Diese Geschwindigkeit darf während des Windenstarts nicht überschritten werden.
V_{LO}	Zulässige Höchstgeschwindigkeit für das Betätigen des Fahrwerkes	180	Oberhalb dieser Geschwindigkeit darf das Fahrwerk nicht aus- oder eingefahren werden.

2.3 Fahrtmessermarkierungen

Die folgende Tabelle nennt die Fahrtmessermarkierungen und die Bedeutung der Farben:

Markierung	km/h (IAS) Wert oder Bereich	Bedeutung
Grüner Bogen	90 - 180	<u>Normaler Betriebsbereich</u> (Untere Grenze ist die Geschwindigkeit 1,1 V bei Höchstmasse und vordröster Schwerpunktlage; obere Grenze ist die zulässige Höchstgeschwindigkeit in starker Turbulenz.)
Gelber Bogen	180 - 250	In diesem Bereich darf bei starker Turbulenz nicht geflogen und Manöver dürfen nur mit Vorsicht durchgeführt werden.
Roter Strich	250	Zulässige Höchstgeschwindigkeit.
Gelbes Dreieck	100	Anfluggeschwindigkeit bei Höchstmasse ohne Wasserballast.

reserviert

reserviert

2.6 Massen

Höchstzulässige Startmasse : 700 kg

Höchstzulässige Landemasse : 700 kg /

Höchstmasse
aller nichttragenden Teile : 440 kg

Höchstmasse im Gepäckraum : --

2.7 SchwerpunktSchwerpunktlage im Fluge

Flugzeuglage : Keil 100 : 4.5 auf Rumpfoberkante
hinten, horizontal

Bezugsebene (BE) : Flügelvorderkante bei Wurzelrippe

Größte Vorlage : 45 mm hinter BE

Größte Rücklage : 250 mm hinter BE

Es ist unbedingt darauf zu achten, daß die hinterste zulässige Schwerpunktlage nicht überschritten wird, was bei Einhaltung der Mindestzuladung im vorderen Sitz gewährleistet ist. Die Mindestzuladung ist im Logblatt der Wägungen und auf dem Zuladungsschild im Cockpit angegeben. Fehlende Masse ist durch Mitnahme von Ballast auszugleichen, siehe Abschnitt 6.2 "Logblatt der Wägungen und zulässiger Zuladungsbereich".

2.8 Zugelassene Manöver

Das Segelflugzeug ist in der Lufttüchtigkeitsgruppe
Utility

zugelassen.

Warnung:

Alle Kunstflugfiguren sowie Wolkenflug sind nicht
zugelassen.

2.9 Manöverlastvielfache

Folgende Abfang-Lastvielfache dürfen nicht überschritten werden:

a) Bremsklappen eingefahren

bei $V_A = 180$ km/h

$$n = +5.3$$

$$n = -2.65$$

bei $V_{NE} = 250$ km/h

$$n = +4.0$$

$$n = -1.5$$

b) Bremsklappen ausgefahren maximal

$$n = +3.5 \text{ bei } V_{NE}$$

2.10 Besatzung

Das Flugzeug ist doppelsitzig.

Die Mindestzuladung im vorderen Sitz ist zu beachten.

Bei Unterschreitung der Mindestzuladung ist ein Ausgleich durch Ballast erforderlich, siehe Abschnitt 6.2 "Logblatt der Wägungen und zulässiger Zuladungsbereich".

2.11 Betriebsarten

Das Flugzeug darf für

VFR-Flüge bei Tag

mit der vorgeschriebenen Mindestausrüstung (siehe
Seite 2.12) betrieben werden. ✓

2.12 Mindestausrüstung

Instrumente und sonstige Teile der Mindestausrüstung müssen einer anerkannten Bauart entsprechen und sind aus der Liste im Wartungshandbuch auszuwählen.

Normalbetrieb

-
- 2 Geschwindigkeitsmesser bis 300 km/h mit Farbmarkierung nach Seite 2.3
 - 2 Höhenmesser
 - 1 Außenthermometer mit Fühler (beim Flug mit Wasserballast; roter Strich bei +2°)
 - 2 4-teilige Anschnallgurte (symmetrisch)
 - 2 automatische oder manuelle Fallschirme oder
 - 2 Rückenkissen (zusammengedrückt cirka 10 cm dick)

Wichtiger Hinweis:

Fühler für Thermometer im Lüftungseinlauf installieren.

Aus Festigkeitsgründen darf die Masse jedes Instrumentenbrettes mit eingebauten Instrumenten 10 kg nicht überschreiten.

2.13 Flugzeugschlepp, WindenstartFlugzeugschlepp

Höchstzulässige
Schleppgeschwindigkeit: 180 km/h

Sollbruchstelle
im Schleppseil: 700 – 910 daN

Mindestlänge
des Schleppseiles: 30 m

Seilart: Hanf, Perlon

Windenstart

Höchstzulässige
Schleppgeschwindigkeit: 150 km/h

Sollbruchstelle
im Schleppseil: 700 – 910 daN

2.14 Weitere Begrenzungen

Keine.

2.15 Hinweisschilder für Betriebsgrenzen

HÖCHSTZULÄSSIGE FLUGMASSE:	700 kg
HÖCHSTZULÄSSIGE GESCHWINDIGKEITEN (IAS):	
Maximalgeschwindigkeit	250 km/h
bei starker Turbulenz	180 km/h
Manövergeschwindigkeit	180 km/h
bei Flugzeugschlepp	180 km/h
bei Auto- und Windenstart	150 km/h
zum Ausfahren des Fahrwerks	180 km/h

ohne eingebautem Seitenflossentank

ZULADUNG IN DEN SITZEN (Besatzung einschließlich Fallschirm)				
Zuladung	zweisitzig		einsitzig	
	min.	max.	min.	max.
vorderer Sitz	70* kg	110* kg	70* kg	110 kg
hinterer Sitz	beliebig	110* kg	—	—

Bei Unterschreitung der Mindestzuladung siehe Anweisungen im Flughandbuch Abschnitt 6.2

mit eingebautem Seitenflossentank

ZULADUNG IN DEN SITZEN (Besatzung einschließlich Fallschirm)				
Zuladung	zweisitzig		einsitzig	
	min.	max.	min.	max.
vorderer Sitz	100* kg (70*) kg	110* kg	100* kg (70*) kg	110 kg
hinterer Sitz	beliebig	110* kg	—	—

Bei Unterschreitung der Mindestzuladung siehe Anweisungen im Flughandbuch Abschnitt 6.2. Ist eine genaue Kontrolle des jeweiligen Beladepanes mit Überprüfung des Seitenflossentankes durchgeführt, dann kann der eingeklammerte Wert (70* kg) der Mindestzuladung verwendet werden.

*)- Eventuelle Abweichungen davon - siehe Logblatt Abschnitt 6.2 - sind einzutragen.

SOLLBRUCHSTELLE IM SCHLEPPSEIL	
bei Flugzeugschlepp und	
Windenstart:	max. 910 daN
REIFENDRUCK	
Bugrad:	3.0 bar
Landerad:	4.0 bar
Heckrad (falls eingebaut):	3.0 bar

Anmerkung:

Weitere Hinweisschilder sind im Wartungshandbuch Duo Discus angegeben.

Abschnitt 3

3. Notverfahren

3.1 Einführung

3.2 Abwerfen der Kabinenhaube

3.3 Notausstieg

3.4 Beenden des überzogenen Flugzustandes

3.5 Beenden des Trudeln

3.6 Beenden des Spiralsturzes

3.7 (reserviert)

3.8 (reserviert)

3.9 Sonstige Notfälle

3. Notverfahren

3.1 Einführung

Der Abschnitt 3 beinhaltet Checklisten und eine Beschreibung der empfohlenen Verfahren bei eventuell auftretenden Notfällen.

3.2 Abwerfen der Kabinenhaube

Die Kabinenhaube ist folgendermaßen abzuwerfen:

Einen der roten Hebel im linken Haubenrahmen nach hinten ziehen und die Haube seitlich ganz aufklappen.

Die Luftkräfte reißen die Haube dann aus den Scharnieren heraus, so daß sie wegfliegt.

3.3 Notausstieg

Nach dem Abwerfen der Kabinenhaube wird der Notausstieg vorgenommen.

Der Haubenrahmen des Rumpfes besteht aus einem kräftigen Rovingrahmen ohne scharfe Kanten, so daß sich das Besatzungsmitglied im vorderen Sitz daran hochziehen und abstützen kann.

Das hintere Besatzungsmitglied kann sich an den beiden Griffen neben dem Instrumentenbrett hochziehen und sich am Haubenrahmen beim Notausstieg abstützen. ✓

3.4 Beenden des überzogenen Flugzustandes

Aus dem überzogenen Geradeaus- und Kreisflug wird der Normalflug durch zügiges Nachlassen des Höhensteuers und - wenn erforderlich - durch Gegensteuern mit dem Seiten- und Quersteuer erreicht. ✓

3.5 Beenden des Trudelns

Das sichere Ausleiten aus dem Trudeln erfolgt durch die folgende Methode:

- a) Querruder neutral stellen.
- b) Seitenruder entgegengesetzt austreten, d.h. entgegen der Trudelrichtung.
- c) Steuerknüppel nachlassen, bis die Drehbewegung aufhört und die Strömung wieder anliegt.
- d) Seitenruder normal stellen und weich abfangen.

Bei hinteren Schwerpunktlagen ist stationäres Trudeln möglich. Nach dem Anwenden des Verfahrens zum Trudelausleiten, beträgt das Nachdrehen etwa 1/4 bis 1/2 Umdrehung.

Der Höhenverlust vom Ausleitpunkt des Trudelns bis zum Horizontalflug kann bis zu ca. 100 m betragen, die Abfanggeschwindigkeiten liegen zwischen 130 km/h und 170 km/h.

Stationäres Trudeln mit vorderster Schwerpunktlage ist nicht durchführbar. Das Flugzeug beendet nach einer halben bis einer Umdrehung die Drehbewegung und geht dabei meist in einen Spiralsturz. Das Abfangen erfolgt mit normalen Steuermaßnahmen.

Hinweis:

Das Trudeln wird sicher verhindert, indem die Gegenmaßnahmen beim "Beenden des überzogenen Flugzustandes", siehe Abschnitt 3.4, durchgeführt werden.

3.6 Beenden des Spiralsturzes

Beim Trudeln kann sich bei vorderer Schwerpunktlage, je nach Ruderstellung, ein Spiralsturz entwickeln. Er wird durch eine schnelle Zunahme der Geschwindigkeit und der Beschleunigung angezeigt.

Das Beenden des Spiralsturzes erfolgt durch Nachlassen des Höhensteuers und durch Gegensteuern mit Seiten- und Quersteuer.

Warnung:

Beim Abfangen sind die zulässigen Ruderausschläge bei den Geschwindigkeiten V^{\wedge} bzw. V_{NE} zu beachten (siehe auch Seite 2.2).

3.6 Beenden des Spiralsturzes

Beim Trudeln kann sich bei vorderer Schwerpunktlage, je nach Ruderstellung, ein Spiralsturz entwickeln. Er wird durch eine schnelle Zunahme der Geschwindigkeit und der Beschleunigung angezeigt.

Das Beenden des Spiralsturzes erfolgt durch Nachlassen des Höhensteuers und durch Gegensteuern mit Seiten- und Quersteuer.

Warnung:

Beim Abfangen sind die zulässigen Höchstgeschwindigkeiten V_A bzw. V_{NE} zu beachten.

nicht relevant

reserviert

3.8 (reserviert)

3.9 Sonstige Notfälle

Flug mit einseitigem Wasserballast

Falls es beim Ablassen des Wasserballastes aus irgendwelchen Gründen nur zu einem einseitigen oder teilweise einseitigen Ablassen des Flügel-Wasserballastes kommt, ist dies durch einen im Geradeausflug notwendigen Quersteuerausschlag bei niedrigen Fluggeschwindigkeiten feststellbar.

Ein Überziehen des Flugzeuges ist zu unterlassen.

Bei der Landung ist das Aufsetzen mit einer um cirka 10 km/h höheren Geschwindigkeit durchzuführen und beim Ausrollen auf die Ablegneigung des schwereren Flügels (Gegensteuern) zu achten.

Notlandung mit eingezogenem Fahrwerk

Die Notlandung mit eingezogenem Fahrwerk wird grundsätzlich nicht empfohlen, da die mögliche Arbeitsaufnahme des Rumpfes um ein Vielfaches geringer ist als die des Fahrwerkes.

Läßt sich das Fahrwerk nicht ausfahren, so ist das Flugzeug im flachen Winkel ohne durchzufallen aufzusetzen.

Drehlandung

Falls das Flugzeug bei einer Landung über das vorgesehene Landefeld hinauszurollen droht, sollte man sich spätestens cirka 40 m vor dem Ende des Landefeldes zum Einleiten einer kontrollierten Drehlandung entscheiden:

- Wenn möglich, in den Wind drehen!
- Gleichzeitig mit dem Ablegen des Flügels mit dem Knüppel nachdrücken.

Notlandung im Wasser

Mit einem Kunststoff-Segelflugzeug wurde eine Wasserlandung mit eingezogenem Fahrwerk erprobt.

Aus den dabei gemachten Erfahrungen muß die Besatzung damit rechnen, daß das Cockpit unter Wasser gedrückt wird.

Die Notwasserung sollte nur als letzter Ausweg mit ausgefahretem Fahrwerk gewählt werden.

Abschnitt 4

- 4. Normale Betriebsverfahren
 - 4.1 Einführung
 - 4.2 Auf- und Abrüsten
 - 4.3 Tägliche Kontrolle
 - 4.4 Vorflugkontrolle
 - 4.5 Normalverfahren und empfohlene Geschwindigkeiten
 - 4.5.1 Startarten
 - 4.5.2 (reserviert)
 - 4.5.3 Reise-/Überland-Flug
 - 4.5.4 Landeanflug
 - 4.5.5 Landung
 - 4.5.6 Flug mit Wasserballast
 - 4.5.7 Flug in großer Höhe
 - 4.5.8 Flug im Regen
 - 4.5.9 Kunstflug

4. Normale Betriebsverfahren

4.1 Einführung

Normale Verfahren im Zusammenhang mit Zusatzausrüstung sind im Abschnitt 9 beschrieben.

Der vorliegende Abschnitt beinhaltet Checklisten für die tägliche Kontrolle und die Vorflugkontrolle.

Weiterhin werden die normalen Betriebsverfahren mit den empfohlenen Geschwindigkeiten beschrieben.

4.2 Auf- und Abrüsten

Aufrüsten

Das Aufrüsten des Segelflugzeuges kann von zwei Personen durchgeführt werden, wenn zur Unterstützung eines Flügels eine entsprechende Vorrichtung (Bock, Stütze) vorhanden ist.

Sämtliche Anschlußpunkte der Flügel- und Leitwerksmontage säubern und einfetten.

Tragflügel

Bremsklappenriff entriegeln, Wasserablaß-Betätigungsknopf nach hinten (Stellung ZU).

Linken Flügel einschieben:

Es ist wichtig, daß der Helfer an der Flügelspitze den Flügel an der Hinterkante mehr unterstützt als vorne, damit der hintere Flügelanschlußbolzen das Rumpfgelelenlager nicht nach unten verkantet.

Auf richtiges Einschieben der Holmstummelspitze in den gegenüberliegenden Rumpfausschnitt achten (zur Korrektur entweder Rumpf kippen oder Flügel auf und ab bewegen).

Darauf achten, daß die Winkelhebel an der Wurzelrippe tatsächlich in die Trichter im Rumpf eingeführt werden.

Hauptbolzen ca. 3 cm einschieben, so daß der Flügel durch die GFK-Abdeckung über dem vorderen Flügelaufhängerrohr gegen Herausrutschen gesichert ist.

Der Flügel kann jetzt abgelegt werden.

Den rechten Flügel einschieben, dabei auf dieselben Hinweise wie beim linken Flügel achten.

Sobald der rechte Holmstummelbolzen in den linken Flügel eingegriffen hat, (man erkennt das am kurzen Ausfahren der entriegelten Bremsklappen), kann der rechte Flügel kräftig in den Rumpf eingeschoben werden.

Falls der Flügel nicht ganz eingeschoben werden kann: Hauptbolzen herausnehmen, Montagehebel mit der flachen Seite einschieben und Flügel zusammenziehen. Hauptbolzen ganz einschieben und sichern.

Ansteckflügel

Verriegelungsbolzen beim Einschieben des Holmes herunterdrücken.

Holm des Ansteckflügels in den Holmstummel des Innenflügels einschieben – mit nach oben ausgeschlagenem Querruder – bis der unter Federspannung stehende Verriegelungsbolzen in die entsprechende Bohrung im Innenflügel einschnappt.

Darauf achten, daß die Mitnehmerfahne an der Unterseite des inneren Querruders richtig unter das äußere Querruder greift.

Falls der Sicherungstift nicht eingeschnappt ist, muß er mit der Höhenleitwerks-Montageschraube von der Flügelunterseite her nach oben bis zum Anschlag gedrückt werden.

Höhenleitwerk

Montageschraube mit Kugelknopf in der Cockpitseitentasche in den vorderen Anschlußbolzen an der Seitenflosse einschrauben.

Höhenleitwerk auf die beiden Antriebsbolzen aufstecken und vorderen Bolzen am Knopf vorziehen.

Bolzen in den Anschlußbeslag des Höhenleitwerks einführen.

Montageschraube entfernen.

Bolzen darf nicht über Seitenflossennase vorstehen.

Kontrollieren, ob die Höhenruder-Antriebsbolzen wirklich im Ruder sitzen (Ruder bewegen).

Nach der Montage

Ruderprobe mit Helfer durchführen.

Flügel-Rumpf-Übergang und Anschluß des Ansteckflügels abkleben.

Wichtiger Hinweis:

Des Spalt des Querruders am Ansteckflügel zum Querruder des Innenflügels nicht abkleben.

Öffnung für den vorderen Höhenleitwerks-Anschlußbolzen sowie den Übergang von Höhen- und Seitenflosse abkleben (nur notwendig, wenn kein Abdichtgummi auf der Seitenflosse angebracht ist). Das Abkleben ist für die Flugleistungen und für ein geräuscharmes Flugzeug von großer Wichtigkeit.

Abrüsten

Klebebänder am Flügel- und Leitwerksanschluß entfernen.

Höhenleitwerk

Vorderen Anschlußbolzen mit Montageschraube vorziehen, Höhenflosse vorne etwas anheben und Leitwerk nach vorne abziehen.

Ansteckflügel

Sicherungsbolzen mit Montageschraube des Höhenleitwerkes hineindrücken und Ansteckflügel vorsichtig herausziehen.

Flügel

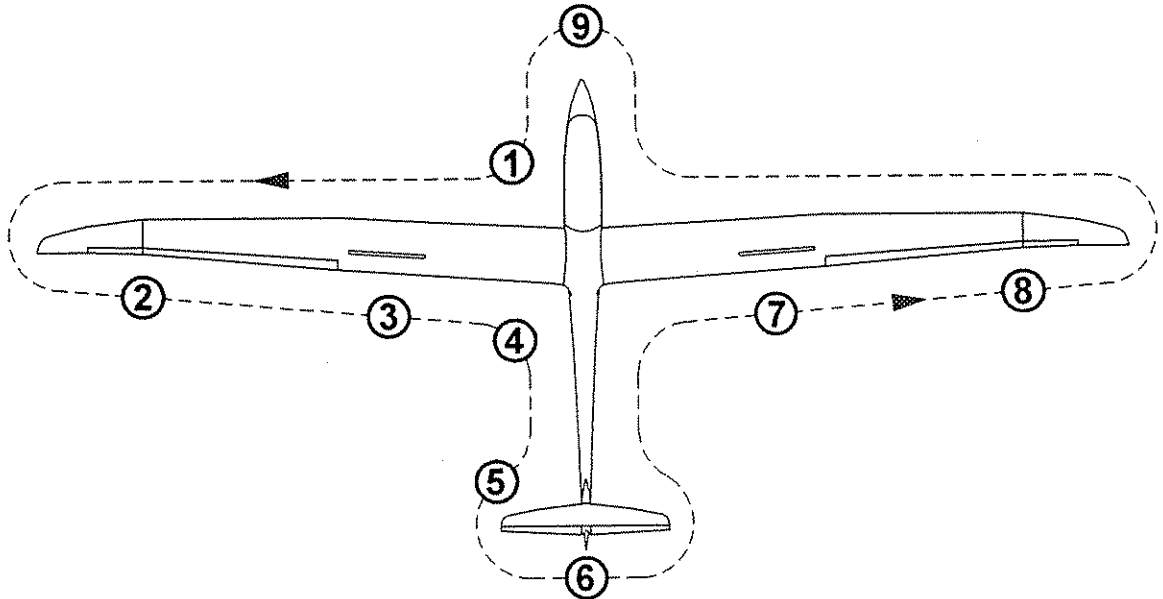
Bremsklappen entriegeln und Wasserablaß-Betätigungsknopf in Stellung "ZU". Hauptbolzen entsichern.

Flügel entlasten, Hauptbolzen bis auf 2 bis 3 cm herausziehen und rechten Flügel durch leichtes Vor- und Zurückbewegen herausziehen.

Dann Hauptbolzen herausziehen und linken Flügel abnehmen.

4.3 Tägliche Kontrolle

Es wird darauf hingewiesen, wie wichtig es ist, die Flugklarprüfung nach jeder Montage bzw. an jedem Flugtag vor dem ersten Start vorzunehmen, denn oft geschehen Unfälle, wenn diese Prüfung unterlassen oder nachlässig durchgeführt wurde.



Beim Rundgang um das Flugzeug auf Lackrisse, Beulen und Unebenheiten in der Oberfläche achten; im Zweifelsfalle einen Fachmann zu Rate ziehen.

- (1) a) Haube öffnen.
 b) Hauptbolzen auf Sicherung prüfen.
 c) Alle Steuerungseinbauten im Kabinenbereich durch Sichtkontrolle überprüfen.
 d) Steuerung auf Freigängigkeit prüfen.

- e) Fremdkörperkontrolle durchführen.
 - f) (reserviert)
 - g) (reserviert)
 - h) Luftdruck in Bug- und Landerad prüfen:
3,0 bzw. 4,0 bar.
 - i) Zustand und Funktion der Schleppkupplung(en) prüfen.
- (2)
- a) Ober- und Unterseite des Flügels auf Beschädigungen kontrollieren.
 - b) Wasserablaßventile mit Lappen säubern und einfetten (falls erforderlich).
 - c) Sicherung der Ansteckflügel prüfen (Sicherungsstift muß bündig mit der Oberfläche sein)
 - d) Querruder auf einwandfreien Zustand und Freigängigkeit prüfen. Ruder durch leichtes Rütteln an der Hinterkante auf ungewöhnliches Spiel untersuchen.
Ruderlager auf Beschädigungen prüfen.
- (3)
- Bremsklappe auf einwandfreien Zustand, Passung und Verriegelung prüfen.

- (4) a) Rumpf auf Beschädigung prüfen, besonders auf der Unterseite.
- b) Bohrung für die statische Druckabnahmen des Fahrtmessers an der hinteren Rumpfröhre (1,02 m vor dem Seitenleitwerk) und unter dem Flügel-Rumpf-Übergang auf Sauberkeit kontrollieren.
- (5) a) Zustand des Gummispornes bzw. des Heckrades (Luftdruck 3,0 bar).
- b) TEK-Düse, wenn vorhanden, aufstecken und Leitung prüfen (beim Blasen von vorn auf die Düse zeigen die angeschlossenen Variometer Steigen an).
- c) (reserviert)
- d) Staudruckrohr auf Sauberkeit prüfen. Beim vorsichtigen Blasen in das Staurohr muß der Fahrtmesser anzeigen.

Wenn mit Seitenflossentank (Option) ausgerüstet:

- e) Bohrungen der Wasserstandsanzeige des Wassertanks in der Seitenflosse auf Sauberkeit kontrollieren.
- f) Kontrolle der Seitenflossentank-Füllmenge (im Zweifelsfalle Seitenflossentank entleeren).
- g) Ablauföffnung des Seitenflossentanks in der Heckradverkleidung auf Sauberkeit prüfen.

- (6) a) Höhenleitwerk auf richtige Montage prüfen. Horizontales und vertikales Spiel des Höhenleitwerks am Randbogen prüfen.
- b) Höhen- und Seitenruder auf Freigängigkeit überprüfen.
- c) Höhen- und Seitenruderhinterkanten auf Beschädigung kontrollieren.
- d) Höhen- und Seitenruder durch leichtes Rütteln auf ungewöhnliches Spiel untersuchen.
- e) Steifigkeit des Höhenruder-Antriebsbeschlags prüfen. Dazu die beiden Höhenruderhälften an der Endkante im Bereich der Aufhängung mit jeweils zwei Fingern greifen und mit spürbarer Kraft (ca. 30-40 N) in entgegengesetzte Richtungen belasten. Es ist keine merkliche Relativbewegung zwischen den beiden Höhenruder-Hälften zulässig. Im Zweifelsfall Höhenleitwerk demontieren und Test wiederholen.
- (7) Siehe (3).
- (8) Siehe (2).
- (9) entfällt

Nach harten Landungen oder übermäßigen g-Belastungen ist die Flügelbiegeschwungungszahl zu prüfen (Zahlenwert siehe letzten Prüfbericht dieser Werknummer).

Das gesamte Flugzeug ist gründlich auf Lackrisse oder auf sonstige Beschädigungen zu untersuchen. Dazu sind Flügel und Höhenleitwerk abzunehmen. Die Höhenleitwerksaufhängung und der Höhenruder-Antriebsbeschlag sind besonders auf Schäden zu kontrollieren.

Werden Beschädigungen festgestellt (z.B. Lackrisse in der hinteren Rumpfröhre, am Höhenleitwerk, Delaminierungen an den Flügelstummeln und an den Lagern in der Wurzelrippe etc.), so darf auf keinen Fall gestartet werden, bevor diese Beschädigungen nicht fachgerecht repariert wurden.

4.4 Vorflugkontrolle**CHECKLISTE VOR DEM START**

- Wasserballast in Seitenflosse ?
(falls eingebaut)
- Beladepläne kontrolliert ?
- Fallschirm richtig angelegt ?
- Richtig und fest angeschnallt ?
- Rückenlehne, Kopfstütze und Pedale
in bequemer Position ?
- Alle Bedienhebel und Instrumente gut
erreichbar ?
- Bremsklappen nach Funktionskontrolle
verriegelt ?
- Ruderprobe mit Helfer durchgeführt ?
- Steuerung freigängig ?
- Hinterer Steuerknüppel eingebaut ?
- Trimmung richtig eingestellt ?
- Gesamtdruckschalter Fahrtmesser in Stellung
Segelflug ?
- Haube geschlossen und verriegelt ?

4.5 Normale Betriebsverfahren und empfohlene Geschwindigkeiten

4.5.1 Startarten

Flugzeugschlepp

(nur mit eingebauter Bugkupplung zulässig)

Höchstzulässige Schleppgeschwindigkeit:

$$V_T = 180 \text{ km/h}$$

Der Flugzeugschlepp wird nur an der Bugkupplung durchgeführt.
Es wurden Hanf- und Perlonseile von 30 bis 40 m Länge erprobt.

Vor dem Start ist die Trimmung einzustellen.

Hintere Schwerpunktlagen: 1/3 des Trimmweges von vorn
Andere Schwerpunktlagen: mittlere Trimmposition

Beim Anschleppen die Radbremse am Knüppel leicht anziehen, um ein Überrollen des Schleppseiles zu vermeiden.

Bei Seitenwind Quersteuer in Richtung mit dem Seitenwind ausschlagen, d.h. bei Seitenwind von links Quersteuer nach rechts, um die einseitige Wirkung (Auftriebserhöhung) des durch den Seitenwind abgelenkten Propellerstrahles zu kompensieren.

Bei mittleren bis vorderen Schwerpunktlagen rollt man mit dem Höhensteuer in Mittelstellung an; bei hinteren Schwerpunktlagen empfiehlt es sich, das Höhensteuer gedrückt zu halten, bis das Heckrad bzw. der Gummisporn freikommt.

Nach dem Abheben kann die Trimmung so nachgestellt werden, daß keine Höhensteuerkraft spürbar ist.

Die normale Schleppgeschwindigkeit liegt bei 100 bis 120 km/h (einsitzig) bzw. 130 bis 140 km/h (doppelsitzig mit Wasserballast).

Das Flugzeug lässt sich mit geringen Steuerausschlägen hinter dem Schleppflugzeug halten. Bei turbulentem Wetter oder beim Einfliegen in den Propellerstrahl eines kräftigen Schleppflugzeuges sind entsprechende größere Steuerausschläge erforderlich.

Hinweis:

Beim Schlepp mit einem Motorsegler können die Mindest-Schleppgeschwindigkeiten niedriger liegen

- ab 95 km/h (einsitzig)
- ab 105 km/h (doppelsitzig mit Wasserballast)

Das Fahrwerk kann während des Schlepps eingefahren werden; dies sollte jedoch nicht in niedriger Höhe erfolgen, da sich durch das Umgreifen des Steuerknüppels leicht die Höhe hinter dem Schleppflugzeug ändern kann.

Beim Ausklinken gelben T-Griff voll durchziehen, mehrmals nachklinken und erst wegdrehen, wenn sich das Seil eindeutig vom Flugzeug gelöst hat.

Windenstart

(nur mit eingebauter Schwerpunktkupplung zulässig)

Höchstzulässige Schleppgeschwindigkeit:

$$V_w = 150 \text{ km/h}$$

Windenschlepp ist nur an der Schwerpunktkupplung zulässig.

Vor dem Start ist die Trimmung einzustellen:

Hintere Schwerpunktlagen: 1/3 von vorn

Mittlere Schwerpunktlagen: Mitte

Vordere Schwerpunktlagen: 1/3 von hinten

Beim Anschleppen Radbremse am Knüppel leicht anziehen, um ein Überrollen des Schleppseiles zu vermeiden.

Beim Rollen am Boden und beim Abheben besteht keine Neigung zum Ausbrechen oder Aufbäumen. Entsprechend der Lastigkeit ist der Steuerknüppel beim Abheben leicht gedrückt bei hinteren und leicht gezogen bei vorderen Schwerpunktlagen. Nach dem Steigen auf Sicherheitshöhe erfolgt dann durch leichtes Ziehen der Übergang in die steile Steigfluglage.

Bei normaler Zuladung ohne Wasserballast sollte die Schleppgeschwindigkeit nicht unter 90 km/h, doppel-sitzig mit Wasserballast nicht unter 100 km/h bis 110 km/h absinken.

Die normale Schleppgeschwindigkeit beträgt etwa 100 km/h, mit Wasserballast etwa 110 bis 120 km/h.

Beim Erreichen der maximalen Schlepphöhe klinkt das Schleppseil normalerweise automatisch aus; es sollte jedoch nicht unterlassen werden, mehrmals nachzuklinken.

Wichtiger Hinweis:

Ein Windenstart mit maximaler Flugmasse von 700 kg sollte nur durchgeführt werden, wenn eine entsprechend starke Schleppwinde und ein einwandfreies Schleppseil zur Verfügung stehen.

Damit der Windenstart sinnvoll ist, sollte außerdem die Schleppstrecke so lang sein, daß Ausklinkhöhen von mindestens 300 m erreicht werden, um einen thermischen Segelflug durchführen zu können.

Im Zweifelsfall Flugmasse reduzieren (kein Wasserballast).

Windenstarts mit Wasserballast werden erst ab 20 km/h Gegenwind empfohlen.

Warnung:

Von Windenstarts bei Rückenwind wird ausdrücklich abgeraten.

Wichtiger Hinweis:

Vor dem Start Sitzposition und Erreichbarkeit der Bedienelemente überprüfen. Die Sitzposition besonders mit Sitzkissen muß so sein, daß ein Zurückrutschen beim Anschleppen oder steilen Steigflug ausgeschlossen ist.

4.5.2 (reserviert)

4.5.3 Reise / Überland-Flug

Das Flugzeug hat bei allen Fluggeschwindigkeiten, Beladezuständen (mit und ohne Wasserballast), Zustandsformen und Schwerpunktlagen angenehme Flugeigenschaften und läßt sich ohne Anstrengung fliegen.

Bei mittlerer Schwerpunktlage geht der Trimbereich von ca. 70 km/h bis ca. 200 km/h.

Das Flugzeug hat ausgeglichene Flugeigenschaften und eine gute Ruderabstimmung. Der Kurvenwechsel von + 45 Grad zu - 45 Grad Schräglage ist ohne Schieben durchzuführen. Quer- und Seitensteuer können voll ausgeschlagen werden.

Werte für 700 kg Flugmasse in Klammern.

Flugmasse	513 kg	700 kg
Geschwindigkeit	99 km/h	(113) km/h
Kurvenwechselzeit ca.	4,6 sec.	(4,6) sec.

Hinweis:

Flüge unter Bedingungen, die zu Blitzschlag führen könnten, müssen vermieden werden.

Schnellflug

Im Schnellflug bis $V_{NE} = 250$ km/h ist das Flugzeug gut zu steuern.

Volle Ruderausschläge dürfen nur bis $V_A = 180$ km/h gegeben werden.

Bei $V_{NE} = 250$ km/h sind nur noch 1/3 der vollen Ausschläge zulässig. Es sind vor allem keine ruckartigen Höhenruderausschläge zu geben.

Bei starker Turbulenz, wie sie z.B. in Wellenrotoren, Gewitterwolken, sichtbaren Windhosen oder beim Überfliegen von Gebirgskämmen vorkommen kann, darf die Böengeschwindigkeit $V_{RA} = 180$ km/h nicht überschritten werden.

Bei hinteren Schwerpunktlagen ist der erforderliche Knüppelweg von der Überziehgeschwindigkeit bis zur Höchstgeschwindigkeit relativ klein, die Geschwindigkeitsänderung ist jedoch durch eine deutliche Änderung der Handkraft wahrzunehmen.

Die Bremsklappen können bis $V_{NE} = 250$ km/h ausgefahren werden. Es sollte jedoch davon nur in Notfällen oder bei unbeabsichtigtem Überschreiten der Höchstgeschwindigkeiten Gebrauch gemacht werden. Beim schnellen Ausfahren der Bremsklappen treten stärkere Verzögerungen auf.

Warnung

Es ist deshalb darauf zu achten, daß die Anschnallgurte fest sitzen und daß der Steuerknüppel im Augenblick des Ausfahrens der Bremsklappen nicht unbeabsichtigt angestoßen wird. Lose Gegenstände im Cockpit sind zu vermeiden.

Es ist auch zu beachten, daß mit ausgefahrenen Bremsklappen weniger stark abgefangen werden darf als mit eingefahrenen Bremsklappen (siehe Abschnitt 2.9) Manöverlastvielfache).

Der Sturzflug wird bei ausgefahrenen Bremsklappen und bei maximaler Flugmasse auf eine Bahnneigung von 30° bei 250 km/h begrenzt.

Langsamflug und Überziehverhalten

Um mit dem Duo Discus vertraut zu werden, empfiehlt es sich, in größerer Höhe Überziehversuche aus dem Geradeausflug und aus dem Kurvenflug (cirka 45° Querneigung) durchzuführen.

Überziehen im Geradeausflug

Eine Überziehwarnung setzt meist 5 bis 7 km/h vor dem Erreichen der Überziehgeschwindigkeit (tatsächliche Fluggeschwindigkeit) ein. Sie beginnt mit Vibrationen in der Steuerung, die sich beim weiteren Ziehen verstärken. Die Quersteuerung wird dabei weicher, und das Segelflugzeug neigt manchmal zu leichten Pumpbewegungen (die Geschwindigkeit erhöht sich wieder und vermindert sich dann bis zur Überziehgeschwindigkeit).

Beim Erreichen des überzogenen Flugzustandes verringert sich die Anzeige des Fahrtmessers je nach Schwerpunktlage deutlich. Die Anzeige ist dann oft durch die Wirbel auf das Staudruckrohr im Seitenleitwerk sehr unruhig. Das Flugzeug läßt sich bei hinteren Schwerpunktlagen meist im Sackflug halten oder es dreht langsam über den Flügel weg.

Der Normalflug wird aus dem Sackflug oder nach dem Abkippen durch zügiges Nachlassen des Höhensteuers und - wenn erforderlich - durch Gegensteuern mit Seiten- und Quersteuer erreicht.

Der Höhenverlust vom überzogenen Flugzustand bis zur Wiederherstellung der Normalfluglage kann bis zu 30 m betragen.

Bei vorderer Schwerpunktlage befindet sich das Flugzeug bei voll gezogenem Höhensteuer im Sackflug.

Der Normalflug wird durch Nachlassen des Höhensteuers erreicht.

Überziehen im Kurvenflug

Beim Überziehen im Kurvenflug mit 45° Querneigung ergibt sich ein Sackflug mit voll gezogener Höhensteuer. Eine nicht beherrschbare Neigung zum Trudeln tritt nicht auf.

Der Übergang in die Normalfluglage erfolgt durch sinn- gemäße Steuerausschläge.

Der Höhenverlust vom überzogenen Flugzustand bis zur Wiederherstellung der Normalfluglage beträgt cirka 20 m bis 30 m.

Einfluß des Wasserballastes

Abgesehen von der höheren Überziehgeschwindigkeit auf Grund der höheren Flugmasse ist kein gravierender Ein- fluß des Flügelwasserballastes auf die Überzieheigen- schaften vorhanden.

Bei Benützung des Seitenflossentanks (Option) ergeben sich die Überzieheigenschaften wie bei hinteren Schwerpunktlagen.

4.5.4 Landeanflug

Die normale Anfluggeschwindigkeit mit voll ausgefahrenen Bremsklappen und ausgefahrenem Fahrwerk ist 90 km/h (einsitzig, ohne Wasserballast) bzw. 105 km/h (bei maximaler Flugmasse).

Das gelbe Dreieck bei 100 km/h auf dem Fahrtmesser ist die empfohlene Landeanfluggeschwindigkeit für die maximale Masse ohne Wasserballast (660 kg).

Der Gleitwinkel beträgt dabei etwa 1 : 6,7.
Die Bremsklappen setzen weich ein.

Der Slip ist gut wirksam und bis etwa 85 % Seitenruderausschlag auf einer geraden Linie durchführbar. Es ergibt sich ein Schiebewinkel von ca. 40° und ein Hängewinkel von ca. 25° bis 30°.
Die Steuerkraftumkehr im Slip ist gering.
Das Ausleiten aus dem Slip erfolgt mit normalen Steuerausschlägen.

Wichtiger Hinweis:

Bei Seitenrudervollausschlag läßt sich ein Slip auf gerader Linie nicht mehr durchführen.
Das Flugzeug dreht dann langsam in Richtung ausgeschlagenes Seitenruder.

Warnung:

Beim Fliegen im Regen oder mit vereister Tragflächen werden die Leistungen und die aerodynamischen Eigenschaften des Flugzeuges verschlechtert.
Vorsicht bei der Landung!
Anschwebegeschwindigkeit um mindestens 5 km/h bis 10 km/h erhöhen.

4.5.5 Landung

Bei Außenlandungen sollte das Fahrwerk immer ausgefahren sein, da dann die Besatzung vor allem bei vertikalen Landestößen sehr viel besser geschützt ist.

Das Aufsetzen erfolgt mit Landerad und Heckrad bzw. Gummisporn gleichzeitig.

Um sehr langes Ausrollen zu vermeiden, ist darauf zu achten, daß das Flugzeug mit Minimalfahrt aufgesetzt wird. Ein Aufsetzen mit 90 km/h anstatt mit 70 km/h bedeutet das 1,65-fache der abzubremsenden Energie und damit eine erhebliche Verlängerung des Rollweges.

Die gut wirksame hydraulische Scheibenbremse wird im Endteil des Ausfahrweges des Bremsklappen-Bedienungsgestänges betätigt. Damit kann der Rollweg deutlich verkürzt werden (Höhensteuer voll gezogen halten).

4.5.6 Flug mit Wasserballast

Zum Erreichen der maximalen Flugmasse ist Wasserballast nötig.

Flügelballasttanks

Die Wassertanks sind Integralbehälter in der Flügel-nase der Innenflügel.

Das Füllen der Tanks erfolgt durch runde, mit einem Sieb versehene Öffnungen auf der Flügeloberseite. Es ist stets klares Wasser einzufüllen.

Die Verschlußdeckel haben eine Bohrung mit 6 mm Innengewinde. Sie lassen sich mit Hilfe der Montageschraube des Höhenleitwerkes herausziehen.

Warnung:

Da die Bohrung im Deckel gleichzeitig zur Entlüftung dient, muß sie stets freigehalten werden.

Die Auslaufzeit bei vollen Tanks beträgt circa 5 Minuten.

Das Fassungsvermögen eines Flügeltanks beträgt 99 Liter.

Die Tanks sind nur soweit zu füllen, wie im Beladeplan vorgesehen ist, siehe Seite 6.2.5.

Der Tank im rechten Flügel und der zugehörige Tank im linken Flügel ist stets mit der gleichen Wassermenge zu füllen, damit die Querstabilität nicht nachteilig beeinflusst wird.

Vor dem Start mit Teilwasserballast ist unbedingt darauf zu achten, daß die Flügel waagrecht gehalten werden, damit sich das Wasser in den Tanks gleichmäßig verteilen kann und beide Flügel im Gleichgewicht sind.

Aufgrund der schweren Flügel sollte der Helfer am Flügelende beim Start möglichst lange mitlaufen.

Das Ablassen des Wassers erfolgt durch eine Öffnung auf der Flügelunterseite 1,93 m von der Wurzelrippe nach außen.

Der Anschluß des Abblaßmechanismus zum Rumpf erfolgt automatisch bei der Montage der Flügel (Wasserballastbetätigung in Stellung ZU).

Beim Fliegen mit nur teilweise gefüllten Tanks tritt infolge der eingebauten Schottwände keine spürbare Wasserbewegung auf.

Beim Flug mit maximaler Flugmasse unterscheidet sich das Langsamflug- und Überziehverhalten etwas vom Verhalten des Flugzeuges ohne Wasserballast. Die Überziehggeschwindigkeiten steigen an (siehe Abschnitt 5.2.2) und zur Korrektur der Fluglage sind größere Steuerausschläge erforderlich. Ebenfalls ist mehr Höhe zur Wiederherstellung der Normalfluglage notwendig.

Warnung:

Sollte der unwahrscheinliche Fall eintreten, daß sich die Tanks ungleich oder nur einseitig entleeren (dadurch feststellbar, daß im Normalflug bis zu 50 % Quersterausschlag gegeben werden muß), so ist entsprechend der höheren Flugmasse schneller zu fliegen und ein Überziehen zu unterlassen.

Bei der Landung ist beim Ausrollen der schwerere Flügel etwas höher zu halten (falls vom Gelände her möglich), damit das Ablegen des schwereren Flügels erst bei möglichst niedrigen Rollgeschwindigkeiten auftritt. Damit wird die Ausbrechneigung des Flugzeuges verringert.

Seitenflossentank

Zum Erreichen von optimalen Kurvenflugleistungen kann die Schwerpunktverschiebung infolge Flügelwasserballast und eventuell durch die Zuladung im hinteren Sitz durch Wasserballast in der Seitenflosse kompensiert werden.

Angaben zur Einfüllmenge (siehe Seite 6.2.8).

Der Wassertank ist ein Integralbehälter in der Seitenflosse mit einem Fassungsvermögen von 11 kg/Ltr.

Das Füllen des Tanks erfolgt bei montiertem (oder auch demontiertem) Höhenleitwerk folgendermaßen:

Ein Instrumentenschlauch, Durchmesser 8 mm, der mit einem Füllbehälter verbunden ist, wird in das Rohr, Durchmesser 10 x 1 mm, oben links im Ruderspalt des Seitenruders gesteckt und dann die erforderliche Menge klares Wasser eingefüllt.

Der Tank hat auf der rechten Seite für jeden Liter Füllmenge einschließlich der maximalen Menge von 11 kg/Ltr. eine beschriftete Bohrung (Röhrchen) in der Seitenflosse. Diese Bohrungen sind zur Wasserstandsanzeige notwendig.

Die Tankentlüftung erfolgt durch die Wasserstandsbohrung in der Seitenflosse (auch bei vollem Tank bleibt die oberste Bohrung für 11 kg/Ltr. immer offen).

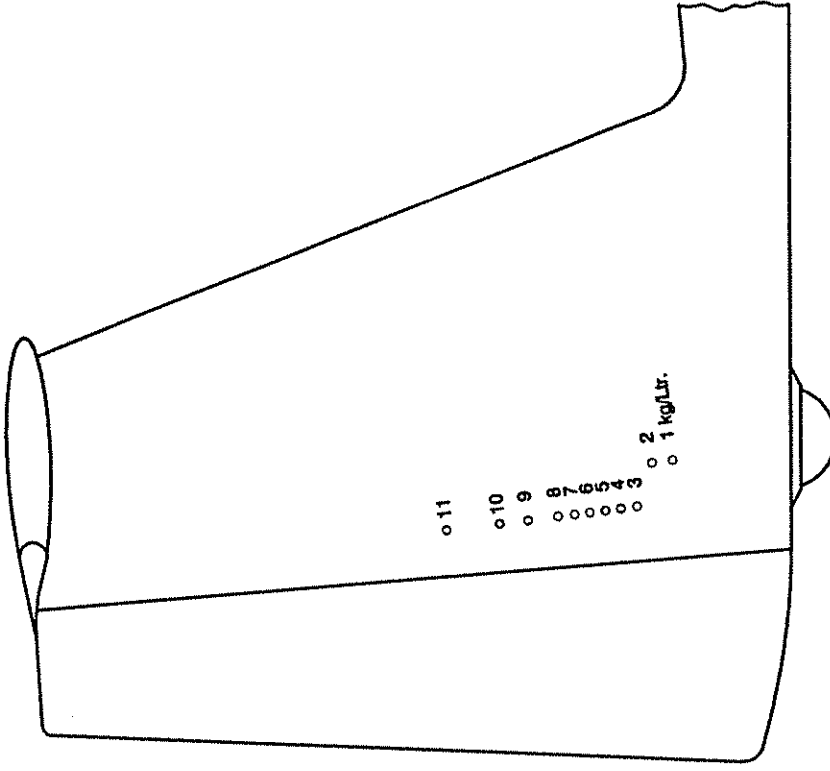
Der Tank wird entsprechend dem Wasserballast im Flügel gefüllt, siehe "Zuladung von Wasserballast in der Seitenflosse", Seite 6.2.8)

Vor dem Füllen werden die unteren Bohrungen abgeklebt und zwar eine Bohrung weniger als die Füllmenge in Liter.

Beispiel:

Bei 3 Liter Füllmenge werden die unteren beiden Bohrungen (1 und 2) abgeklebt.

Nach dem Einfüllen von 3 Litern läuft das überschüssige Wasser durch die 3 Liter-Bohrung aus, so daß ein Überladen vermieden wird.

Skizze für den Seitenflossentank:

Das Ablassen des Wassers in der Seitenflosse erfolgt durch eine Bohrung im Rumpf vor dem Seitenruder. Der Ablaßmechanismus ist mechanisch mit der Betätigung für den Flügelwasserballast gekoppelt, so daß die Wassertanks in den Flügeln und in der Seitenflosse immer gleichzeitig geöffnet werden.

Die Auslaufzeit bei vollem Seitenflossentank beträgt etwa 2 Minuten, d. h. er entleert sich immer schneller als die vollen Flügeltanks.

Fortsetzung Seite 4.5.6.5.

AllgemeinWarnung:

1. Bei längeren Flügen in Lufttemperaturen nahe 0°C (32°F) ist das Ablassen des Wassers bereits bei 2°C unbedingt erforderlich.

Wichtiger Hinweis:

2. Bei zu erwartenden mittleren Steiggeschwindigkeiten von nicht mehr als 1,0 m/sec ist das Fliegen mit viel Wasserballast nicht sinnvoll. Das gleiche gilt für Flüge in sehr enger Thermik, die hohe Schräglagen erfordert.
3. Vor Außenlandungen sollten die Tanks nach Möglichkeit immer entleert werden.
4. Vor dem Füllen der Wassertanks ist bei geöffneten Ablassventilen zu kontrollieren, ob sich die Verschlußdeckel beide gleich weit öffnen. Außerdem sind die Ablassventilsitze zu säubern und leicht mit Fett einzuschmieren. Bei geschlossenen Ablassventilen sind dann die Verschlußdeckel mit der Montageschraube des Höhenleitwerks nach unten zu ziehen.

Warnung:

5. Es ist sauberes Wasser einzugießen und nicht unter Leitungsdruck einzufüllen.
6. Es wird mit Nachdruck darauf hingewiesen, daß ein Abstellen des Flugzeuges mit gefüllten Wassertanks bei Einfriergefahr grundsätzlich unterbleiben sollte. Das Abstellen mit gefüllten Tanks sollte mehrere Tage nicht überschreiten. Sonst vor Abstellen des Flugzeuges Wasser vollständig ablassen, Deckel der Einfüllöffnungen abnehmen und Tanks austrocknen lassen.
7. Bei Benützung des Seitenflossentanks ist vor dem Füllen die Durchgängigkeit der nicht abgeklebten Bohrungen zu überprüfen.

4.5.7 Flug in großer Höhe

Bei Flügen in größerer Höhe ist zu beachten, daß die tatsächliche Fluggeschwindigkeit TAS (TRUE AIRSPEED) größer ist als die angezeigte Geschwindigkeit IAS (INDICATED AIRSPEED).

Dies hat keine Bedeutung für die Festigkeit und Belastbarkeit des Flugzeuges, jedoch dürfen aus Gründen der Flattersicherheit folgende vom Fahrtmesser angezeigten Geschwindigkeiten (IAS) nicht überschritten werden:

Höhe m	V (IAS) km/h	Höhe m	V (IAS) km/h
0	250	6000	205
1000	250	7000	194
2000	250	8000	183
3000	241	9000	172
4000	229	10000	162
5000	217	12000	141

Flüge bei Temperaturen unter dem Gefrierpunkt

Bei Temperaturen unter 0°C, z.B. bei Föhnflügen oder bei Flügen im Winter, ist es möglich, daß sich die Leichtgängigkeit der Steuerungsanlage verringert. Es ist darauf zu achten, daß alle Steuerungselemente frei von Feuchtigkeit sind, um jeder Einfriergefahr vorzubeugen. Dies gilt vor allem für die Bremsklappen.

Nach den bisherigen Erfahrungen ist es vorteilhaft, die Auflageflächen der Bremsklappen über die gesamte Klappenlänge mit Vaseline einzustreichen, um das Festfrieren zu verhindern. Klappen und Ruder sind in kürzeren Abständen zu betätigen.

Bei Flügen mit Wasserballast sind die Hinweise unter Abschnitt 4.5.6 zu beachten.

Hinweise:

Aus langjähriger Erfahrung ist bekannt, daß der verwendete Polyester-Oberflächenlack bei niedrigen Temperaturen sehr spröde wird.

Insbesondere bei Wellenflügen über ca. 6000 m können Temperaturen von unter -30°C auftreten, bei denen der Lack je nach Lackstärke und Spannungsbelastung zur Ribbildung neigt.

Ribbildung, die zunächst nur im Lack selbst, durch spätere Witterungseinflüsse jedoch auch in die Harzschicht der Gewebesohle eindringen könnte.

Offensichtlich wird die Ribbildung durch steile Abstiege aus großen Höhen und sehr niedrigen Temperaturen begünstigt.

Warnung:

Als Hersteller raten wir deshalb von Höhenflügen, bei denen die Temperatur von -20°C deutlich unterschritten wird, zwecks Erhaltung einer guten und ribfreien Oberfläche dringend ab.

Ein Abstieg mit geöffneten Bremsklappen sollte nur in Notfällen durchgeführt werden (zur Vergrößerung der Sinkgeschwindigkeit kann anstelle der Bremsklappen auch das Fahrwerk ausgefahren werden).

4.5.8 Flug im Regen

Bei nassem Flugzeug bzw. bei Regen ergibt sich durch die Größe der Regentropfen auf der Oberfläche eine Verschlechterung der Flugleistungen, die aufgrund der Schwierigkeit einer Messung nicht in Zahlenwerten ausgedrückt werden kann. Meist sinkt die Luftmasse noch, in der es regnet, so daß sich hierdurch höhere Sinkgeschwindigkeiten ergeben als mit nassem Flugzeug in ruhiger Luft.

Während der Flugerprobung wurden durch Regen keine wesentlichen Änderungen des Überziehverhaltens und der Überziehggeschwindigkeit festgestellt.

Bei starken Veränderungen des Flügelprofils (Schnee, Eisansatz oder kräftiger Regen) ist jedoch eine Erhöhung der Mindestfluggeschwindigkeit nicht ausgeschlossen.

Landeanflug bei Regen: siehe Seite 4.5.4.

4.5.9 Kunstflug

Nicht zulässig!

Abschnitt 5

5. Leistungen

5.1 Einführung

5.2 LBA-anerkannte Daten

5.2.1 Anzeigefehler in der Fahrtmesseranlage

5.2.2 Überziehgeschwindigkeiten

5.2.3 (reserviert)

5.2.4 Zusätzliche Informationen

5.3 Nicht LBA-anerkannte weitere Informationen

5.3.1 Nachgewiesene Seitenwindkomponente

5.3.2 Geschwindigkeitspolare

5.1 Einführung

Der vorliegende Abschnitt enthält LBA-anerkannte Werte bezüglich Anzeigefehlern der Fahrtmesseranlage und Überziehziehgeschwindigkeiten sowie zusätzliche andere Werte und Angaben, die nicht der Anerkennung bedürfen.

Die Daten in den Tabellen wurden durch Erprobungsflüge mit einem Segelflugzeug in gutem Zustand unter Zugrundelegung eines durchschnittlichen Pilotenkönnens ermittelt.

5.2 LBA-anerkannte Daten5.2.1 Anzeigefehler in der Fahrtmesseranlage

Aus dem unten angeführten Diagramm ist die Fahrtmesser-Fehlanzeige infolge Anbringungsort der Druckabnahmen zu ersehen.

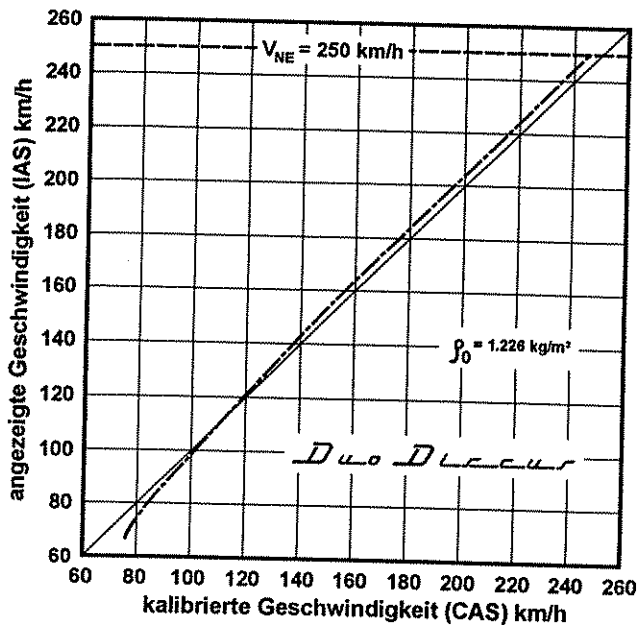
Gesamtdruckabnahme:

Seitenleitwerksflosse

Statische Druckabnahmen:

Rumpfröhre, 1,02 m vor dem
Seitenleitwerk und 0,18 m
unter dem Flügel-Rumpf-
Übergang

Alle im Flughandbuch angegebenen Geschwindigkeitswerte sind am Fahrtmesser angezeigte Werte.



5.2.2 Überziehggeschwindigkeiten

Folgende Überziehggeschwindigkeiten (IAS) aus dem Geradeausflug wurden bestimmt:

Flugmasse ca. (kg)	499	700
Schwerpunktlage (mm)	250	45
Überziehg- geschwindigkeit (km/h)		
BK eingefahren	35-45*	58-60*
BK ausgefahren	40-45*	62-66*

* Die Anzeige bei Minimalfahrt ist durch die Wirbel auf das Staudruckrohr stark schwankend und sehr unruhig.

Der Höhenverlust vom Abkippen bis zur Wiederherstellung der Normalfluglage beträgt bis zu 30 m.

5.2.3 (reserviert)

5.2.4 Zusätzliche Informationen

Keine.

5.3 Nicht LBA-anerkannte weitere Informationen

5.3.1 Nachgewiesene Seitenwindkomponente

Die maximal nachgewiesene Seitenwindkomponente bei Start und Landung beträgt

20 km/h.

5.3.2 Geschwindigkeitspolare

Alle diese Werte sind gültig für Höhe 0 m MSL

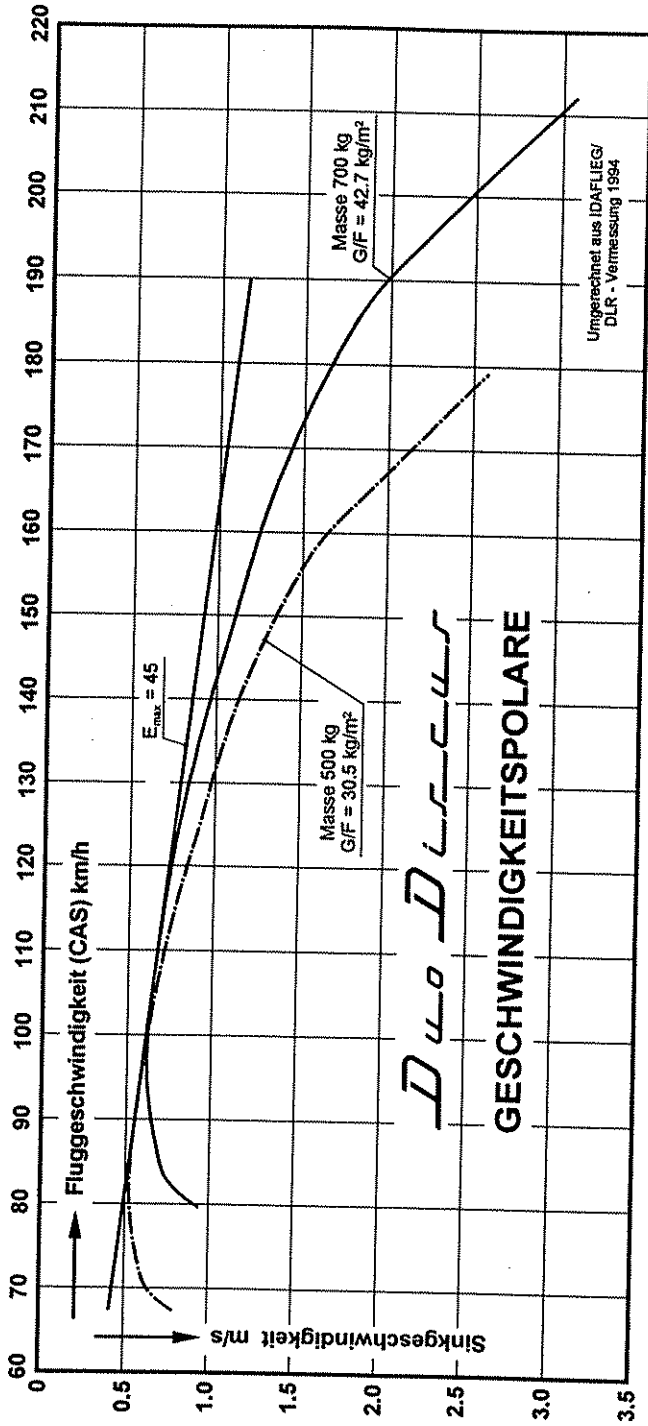
Die Werte stammen aus Messung der Idaflieg/DLR 1994:

Flugleistungen bei einer
Flugmasse von 609 kg: 37,1 kg/km²

Geringstes Sinken: 0,58 m/s

Beste Gleitzahl
bei 100 - 103 km/h: 45

Geschwindigkeitspolare siehe Seite 5.3.2.2



Abschnitt 6

6. Massen und Schwerpunktlage

6.1 Einführung

6.2 Logblatt der Wägungen
und zulässiger Zuladungsbereich

Ermittlung von: Wasserballast Flügel
Heckwasserballast

6.1 Einführung

Dieser Abschnitt enthält den Zuladungsbereich, innerhalb dessen der Duo Discus sicher betrieben werden darf.

Verfahren zum Wiegen des Segelflugzeuges und das Berechnungsverfahren zur Ermittlung der zulässigen Beladegrenzen und eine umfangreiche Liste der für dieses Segelflugzeug zur Verfügung stehenden Ausrüstung ist im Wartungshandbuch des Duo Discus angegeben.

Das im Logblatt der Wägungen (siehe Seite 6.2.3) angegebene Ausrüstungsverzeichnis gibt den aktuellen Stand bei der letzten Wägung an.

6.2 Logblatt der Wägungen und zulässiger Zuladungsbereich

Das folgende Logblatt der Wägungen (Seite 6.2.3) gibt die maximale und minimale Zuladung in den Sitzen an.

Dieser Beladeplan wird nach dem zuletzt gültigen Wägebbericht berechnet. Die dazu notwendigen Angaben und Diagramme befinden sich im Wartungshandbuch des Duo Discus.

Dieser Beladeplan ist nur für das Flugzeug mit der auf der Titelseite dieses Handbuches angegebenen Werknummer gültig.

Unterschreitung der Mindestzuladung im vorderen Sitz
Es gibt zwei Verfahren um die Unterschreitung der Mindestzuladung auszugleichen:

1. Der Ballast (Blei- oder Sandkissen) ist unverrückbar an den Bauchgurt-Bügeln zu befestigen.

Option: Trimmgewichtshalterung(en)

- 2a) Der Ballast in Form von Trimmgewichten kann unter dem vorderen Instrumentenbrett eingebaut werden. Nähere Angaben siehe Seite 6.2.2.
- 2b) Zusätzlich zu 2a) kann auch Ballast in Form von Trimmgewichten rechts unter dem vorderen Instrumentenbrett eingebaut werden. Nähere Angaben siehe Seite 6.2.2.

Zuladungsänderung infolge TrimmballastOption: Trimmgewichtshalterung(en)

Es können bis zu zwei Trimmgewichtshalterungen vorgesehen werden, die die Mindestzuladung im vorderen Sitz (einsitzig) entsprechend der Tabelle vermindern.

- a) Trimmgewichtshalterung unter dem vorderen Instrumentenbrett.

Es sind 3 Trimmplatten zu je 3,7 kg vorgesehen, die nur in diese Halterung passen.

Hebelarm der Trimmplatten: 2055 mm vor BE.

- b) Trimmgewichtshalterung rechts unter dem vorderen Instrumentenbrett im Steuerspant.

Es sind 3 Trimmgewichte zu je 3,9 kg vorgesehen, die nur in diese Halterung passen.

Hebelarm der Trimmgewichte: 1855 mm vor BE.

Differenz zu der Mindestzuladung - einsitzig -	Anzahl der Trimmgewichte
- 5 kg	1
- 10 kg	2
- 15 kg	3
- 20 kg	4
- 25 kg	5
- 30 kg	6

Halterung
(a)

Halterung
(b)

Logblatt der Wägungen für Werk-Nr.:

Wägung am:					
Leermasse [kg]					
Ausrüstungsverzeichnis vom					
Leermassen-Schwerpunkt-lage hinter BE [mm]					
Max. Zuladung im Rumpf einschließlich Heckwasserballast [kg]					
Zuladung in den Sitzen (Besatzung einschl. Fallschirm) [kg]					
vorderer Sitz: einsitzig:	max.	110	110	110	110
	zweisitzig:	max.			
hinterer Sitz: zweisitzig:	max.				
Seitenflossentank eingebaut JA/NEIN					
Mindestzuladung vorderer Sitz ein- und zweisitzig:	a) Ohne Hecktank	min.			
	b) Mit Hecktank	min.*			
Prüfer: Prüferstempel, Datum					

Hinweis:

- * 1. Um einen unbemerkt gefüllten Seitenflossentank zu berücksichtigen, ist der Wert der Mindestzuladung für Flüge mit leerem Seitenflossentank aus Sicherheitsgründen um 30 kg erhöht worden.
2. Der Zuschlag von 30 kg zur Mindestzuladung kann entfallen, wenn der Pilot vor dem Start entweder den Wasserballast vollständig abläßt oder eine genaue Kontrolle der Füllmenge des Seitenflossentanks durchführt und die zugehörigen Ausgleichszuladungen (Flügelwasserballast und/oder Zuladung im hinteren Sitz) beachtet.

Ermittlung von:

Wasserballast Flügel - siehe Seite 6.2.5

Heckwasserballast - siehe Seite 6.2.6 bis Seite 6.2.8

reserviert

Zuladung von Wasserballast:-----
Höchstmasse mit Wasserballast : 700 kgSchwerpunktlage
des Wasserballastes: Flügel 65 mm hinter Bezugsebene (BE)

Tankinhalt (beide Flügel): 198 kg

Zuladung an Wasserballast für verschiedene Leermassen
und Zuladungen in den Sitzen:

Leermasse * (kg)	Gesamtzuladung im vorderen und hinteren Sitz (kg)								
	70	80	100	120	140	160	180	200	220
410	198	198	190	170	150	130	110	90	70
420	198	198	180	160	140	120	100	80	60
430	198	190	170	150	130	110	90	70	50
440	190	180	160	140	120	100	80	60	40
450	180	170	150	130	110	90	70	50	30
	Wasserballast (kg) in den Flügeltanks								

Hinweis:

Der Heckwasserballast (falls verwendet, siehe Blatt 6.2.7 und Blatt 6.2.8) ist bei der Ermittlung des höchstzulässigen Wasserballastes zu berücksichtigen. Die Leermasse in obiger Tabelle ist entsprechend zu erhöhen.

Leermasse * = Leermasse nach Blatt 6.2.3
+ Heckwasserballast

Zuladung von Wasserballast in der Seitenflosse (Option)

Um den Flugzeugschwerpunkt in der Nähe der leistungsgünstigsten hinteren Bereiche halten zu können, wird der Wasserballast in der Seitenflosse (m_{SF}) zum Ausgleich des kopflastigen Momentes aus

- o dem Wasserballast des Flügels (m_{FL}) und / oder
- o zum Austrimmen der Zuladung im hinteren Sitz (m_{PH})

verwendet.

o Ausgleich des Wasserballastes Flügel

Die Ermittlung des Wasserballastes in der Seitenflosse (m_{SF}) kann dem Diagramm auf Seite 6.2.8 entnommen werden.

o Austrimmen der Zuladung im hinteren Sitz

Piloten, die mit rückwärtiger Flugmassen-Schwerpunktlage fliegen wollen, können den kopflastigen Anteil der Zuladung im hinteren Sitz nach dem Diagramm auf Seite 6.2.8 ausgleichen.

Wichtiger Hinweis:

Beim Zuladen von Heckwasserballast zum Ausgleich von Flügelwasserballast und zum Austrimmen der Zuladung im hinteren Sitz, werden beide Anteile der Diagramme auf Seite 6.2.8 addiert.

Anmerkung:

Beim Erreichen von 11 kg Heckwasserballast ist das Fassungsvermögen erreicht und es kann nicht weiter ausgeglichen bzw. austrimmt werden.

Warnung:

Im vorderen Sitz ist ein Ausgleich der Zuladung zu der Differenz zu der Mindestzuladung nicht vorgesehen !

Bei der Ermittlung des Wasserballastes in der Seitenflosse ist zu berücksichtigen, daß die maximale Zuladung (siehe Logblatt der Wägungen, Seite 6.2.3) nicht überschritten wird.

Kontrollrechnung:

m_{PV} = Zuladung Sitz vorn

m_{Ph} = Zuladung Sitz hinten

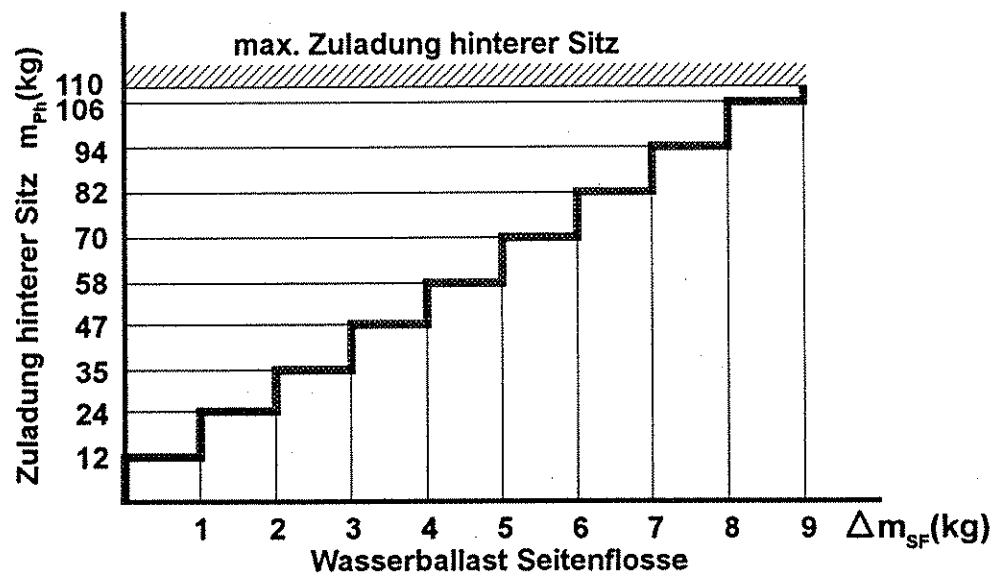
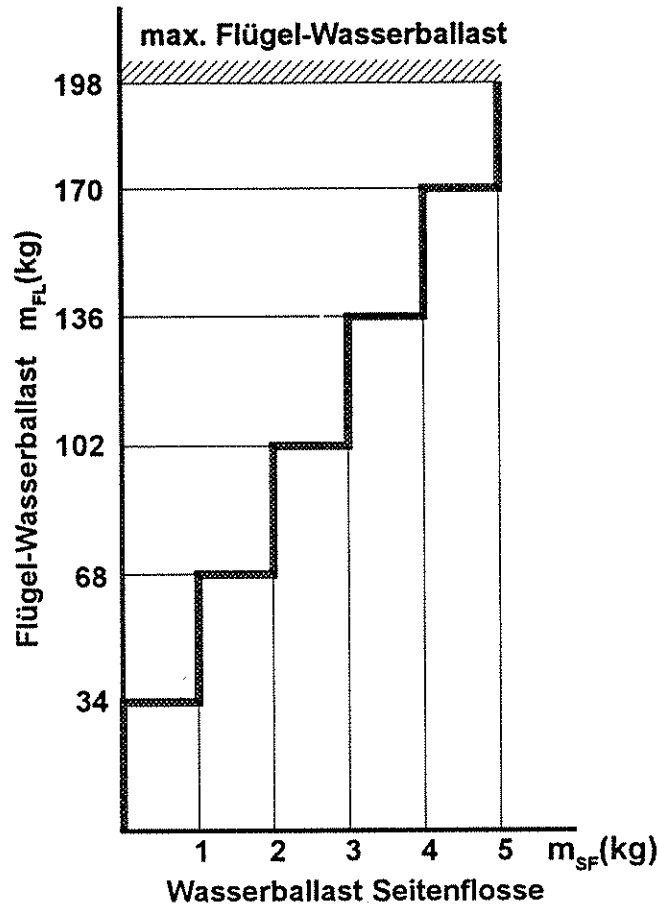
m_{SF} = Wasserballast Seitenflosse (Ausgleich
Flügelwasser)

Δm_{SF} = Wasserballast Seitenflosse (austrimmen Zuladung
hinterer Sitz)

$m_{PV} + m_{Ph} + m_{SF} + \Delta m_{SF} <$ kleiner bzw. gleich maximaler Zuladung im Rumpf
(siehe Seite 6.2.3)

Der Wasserballast in der Seitenflosse ist ebenfalls bei der Ermittlung des höchstzulässigen Wasserballastes im Flügel zu berücksichtigen, damit die maximale Flugmasse nicht überschritten wird.

Hebelarm des Wasserballastes in der Seitenflosse:
 5320 mm hinter Bezugsebene (BE)
 Fassungsvermögen Seitenflossentank: 11 kg



Abschnitt 7

- 7. Beschreibung des Segelflugzeuges,
seiner Systeme und Anlagen
 - 7.1 Einführung
 - 7.2 Cockpit-Beschreibung
 - 7.3 Instrumentenbretter
 - 7.4 Fahrwerksanlage
 - 7.5 Sitze und Anschnallgurte
 - 7.6 Statische und Gesamt-Druckanlage
 - 7.7 Luftbremsensteuerung
 - 7.8 Gepäckraum
 - 7.9 Wasserballastanlage
 - 7.10 (reserviert)
 - 7.11 (reserviert)
 - 7.12 Elektrische Anlage
 - 7.13 Verschiedene Ausrüstungen
(Herausnehmbarer Ballast, Sauerstoff, Notsender usw.)

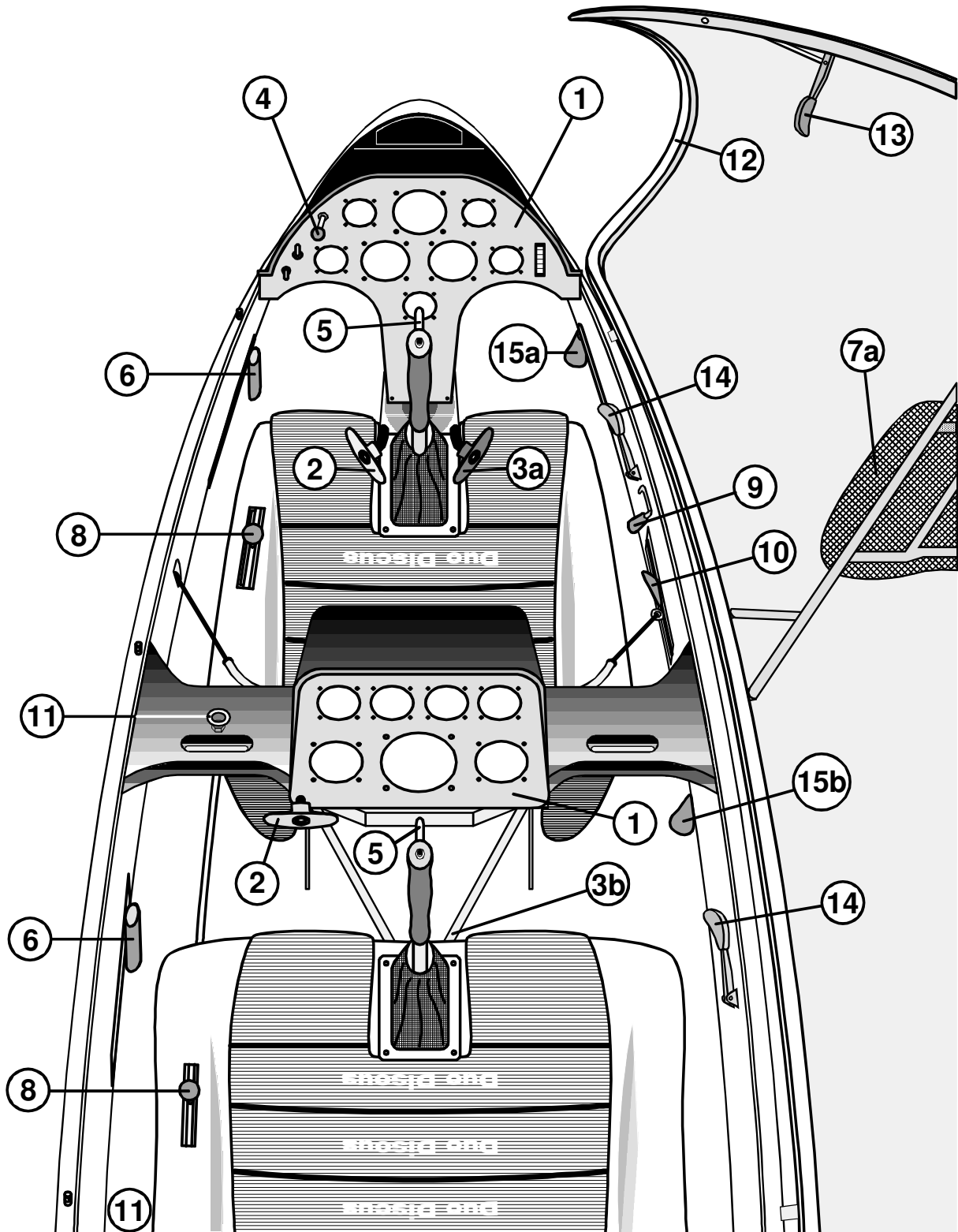
7.1 Einführung

Der vorliegende Abschnitt enthält eine Beschreibung des Segelflugzeuges sowie seiner Systeme und Anlagen mit Benutzungshinweisen.

In Abschnitt 9 finden sich - wenn notwendig - Ergänzungen des Flughandbuches infolge des Einbaues von nicht standardmäßigen Systemen und Ausrüstungen.

Für weitere Beschreibungen von Komponenten und Systemen des Segelflugzeuges siehe Wartungshandbuch Duo Discus, Abschnitt 1.

7.2 Cockpit-Beschreibung



Alle Instrumente und Bedienelemente sind von den Insassen bequem zu erreichen.

(1) Instrumentenbretter

Die Instrumente sind bei geöffneter Haube gut zugänglich.

Das vordere Instrumentenbrett ist am Kabinenrahmen und am Steuerknüppelspant, das hintere am Rohrspant zwischen den Sitzen befestigt.

Nach Lösen der Befestigungsschrauben sind die Instrumentenbretter und ihre Abdeckungen leicht auszubauen.

(2) Ausklinkvorrichtung der Schleppkupplung(en)

Betätigungsgriff für Bugkupplung und, wenn eingebaut, Schwerpunktkupplung.

Vorderer Sitz Gelber T-Griff links
neben dem Steuerknüppel

Hinterer Sitz Gelber T-Griff links
oben am Instrumenten-
brett

Das Auslösen erfolgt durch Ziehen eines Griffes.

(3a) Pedalverstellung (vorderer Sitz)

T-Griff rechts neben dem Steuerknüppel.

Verstellung nach vorne:

Nach Lösen der Verriegelung durch Ziehen am T-Griff, Pedale mit den Fersen in die gewünschte Stellung schieben und einrasten lassen.

Verstellung nach hinten:

Ziehen des Seiles mit T-Griff, bis die Pedale die gewünschte Stellung erreicht haben. Durch anschließendes kurzes Vordrücken der Pedale mit der Ferse (nicht mit der Fußspitze) rastet die Verriegelung mit deutlichem Klicken ein.

Die Verstellung der Pedale ist am Boden und im Flug möglich.

(3b) Pedalverstellung (hinterer Sitz)

Arretierungsbolzen mit Ring am Boden an der Pedalhalterung.

Verstellung nach vorne oder hinten:

Arretierungsring nach oben ziehen. Pedalhalterung nach vorne oder hinten in die gewünschte Stellung schieben und Arretierungsring nach unten in die Bohrung schieben.

Die Verstellung der Pedale ist am Boden und im Flug möglich.

(4) Lüftungsbetätigung

Kleiner schwarzer Kugelknopf am vorderen Instrumentenbrett links:

ziehen	-	schließen
drücken	-	öffnen

Zusätzlich können die Schiebefenster oder die Klappen in den Fenstern zur Belüftung geöffnet werden.

(5) Steuerknüppel mit Radbremse

Radbremshebel sind an beiden Steuerknüppeln angebracht. Außerdem wird die Radbremse bei voll ausgefahrenen Bremsklappen betätigt.

Hinterer, ausbaubarer Steuerknüppel:

Zum Ausbau die Flügelschraube entfernen, den Steuerknüppel in den Käfig drücken und den Bremszug aushängen. Die elektrische Steckverbindung lösen und den Steuerknüppel entfernen. Der Einbau erfolgt in der umgekehrten Reihenfolge.

(6) Bremsklappenhebel

Nach unten gerichtete Griffe mit blauer Farbmarkierung an der linken Seite unterhalb der GFK-Wandverkleidung.

Stellung vorne	verriegelt
ca. 40 mm gezogen	entriegelt
Stellung hinten	Bremsklappen voll ausgefahren, Radbremse betätigt

Kopfstützen

(7a) Vorderer Sitz

Kopfstütze (höhenverstellbar durch verschieben) an der Zwischenstrebe der Haube.

(7b) Hinterer Sitz (ohne Bild):

Kopfstütze an der Rumpfoberseite, stufenweise Längsverstellung durch Drücken des Verriegelungsbleches, verschieben der Kopfstütze und einrasten lassen des Verriegelungsbleches in gewünschter Stellung.

(8) Trimmung

Grüne Kugelknöpfe links an der seitlichen Sitzwan-
nenaufgabe.

Die Trimmung ist eine stufenweise verstellbare Fe-
dertrimmung.

Kugelknopf etwas nach innen kippen, in die ge-
wünschte Trimmstellung schieben und einrasten.

Stellung vorne kopflastig
Stellung hinten schwanzlastig

(9) Wasserablaßbetätigung der Flügeltanks und des
Seitenflossentanks (Option)

Schwarzer Knopf vorne an der rechten Bordwand in
der Mitte der GFK-Seitenwandverkleidung.

Stellung hinten Ablaßventile geschlossen
Stellung vorne Ablaßventile geöffnet

Die Stellung vorne und hinten wird durch Kippen
des Knopfes nach unten verriegelt.

Seitenflossentank (Option)

Die Betätigung des Seitenflossentanks ist mit der
des Flügeltanks verbunden, so daß sich die Abblaß-
ventile alle gleichzeitig öffnen und schließen.

(10) Rückenlehnen-Verstellung

Vorderer Sitz:

Schwarzer Schieber an der rechten GFK-Seitenwand-
verkleidung.

Verstellung :

Schieber vorn etwas nach innen kippen und in die
gewünschte Stellung schieben und nach außen ein-
rasten lassen.

(11) Reißleinenbefestigung

Vorderer Sitz Roter Ring links am Rohrspant
zwischen den Sitzen.

Hinterer Sitz Roter Ring links am vorderen
Spant des Rumpfgerüsts.

(12) Kabinenhaube

Die einteilige Plexiglashaube ist klappbar mit
versenkten Scharnieren befestigt. Es ist darauf zu
achten, daß das Seil zur Halterung der aufge-
klappten Haube eingehängt ist.

(13) Haubenverriegelung
Haubennotabwurf

Hebel mit rotem Griff am linken Haubenrahmen
(im vorderen und hinteren Sitz).

Stellung vorne verriegelt.

Zum Öffnen bzw. Abwurf der Haube, einen der Griffe
um 90° nach hinten schwenken und Haube anheben.

(14) Haubendemontage

Schwarzen Griff an der rechten Seitenwandverkleidung
(im vorderen und hinteren Sitz) nach hinten ziehen (ca 90°).

Haubenverriegelung öffnen,
Haube abnehmen und Halteseil am Karabinerhaken aushängen.

Fahrwerksbedienung

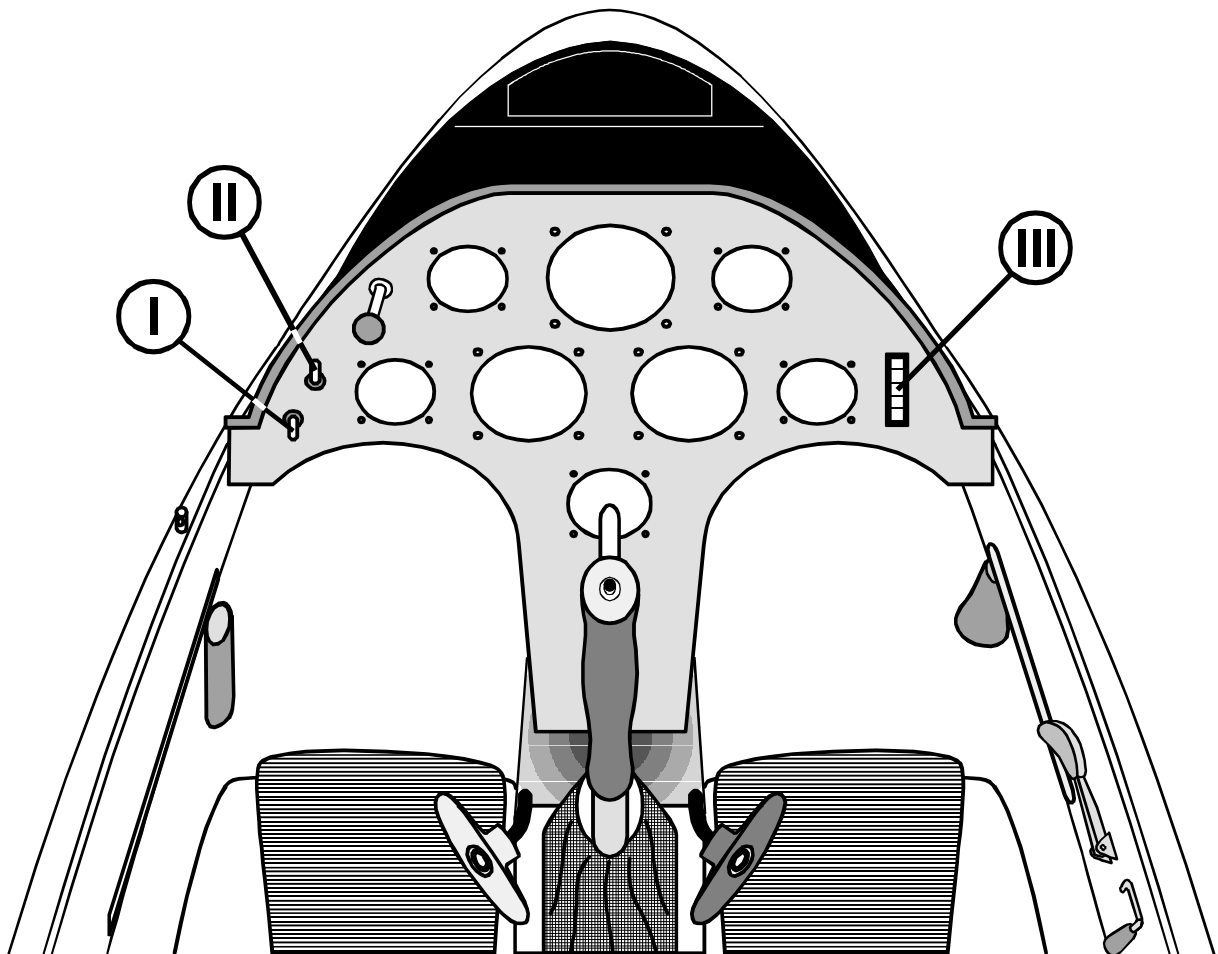
(15a) Vorderer Sitz

EINFAHREN: Schwarzen Griff an der rechten GFK-Seitenwandverkleidung ausrasten, nach hinten ziehen und einrasten.

AUSFAHREN: Griff ausrasten, nach vorne schieben und einrasten.

(15b) Hinterer Sitz

Schwarzer Griff an der rechten GFK-Seitenwandverkleidung.
Der Griff dient zur Unterstützung bei der Fahrwerksbedienung
und zur Stellungsanzeige.
Keine Verriegelung möglich!

7.3 InstrumentenbretterInstrumentenbrett vorn:

Eine Beschreibung der bezeichneten Komponenten I - III ist auf der folgenden Seite 7.3.2 zu finden. Auf eine Beschreibung der Instrumente, sowie Darstellung des hinteren Instrumentenbrettes kann hier verzichtet werden.

I Hauptschalter

Kippschalter im vorderen Instrumentenbrett

Stellung oben : EIN

Stellung unten: AUS

| II Umschalter entfällt

III Außenthermometer

7.4 Fahrwerksanlage

Die Fahrwerksanlage besteht aus einem einziehbaren, hydraulisch gebremsten Hauptrad sowie aus einem nicht lenkbaren Bugrad und Heckrad bzw. einem Gummisporn.

Die Fahrwerksbedienung ist im Abschnitt 7.2 "Cockpit-Beschreibung" auf Seite 7.2.2 (Radbremse), 7.2.5 (Bremsklappe) und Seite 7.2.4 (Fahrwerk) beschrieben.

Eine technische Beschreibung des Einziehfahrwerks-systems mit Radbremse ist im Wartungshandbuch auf Seite 1.2.5 zu finden.

7.5 Sitze und Ansnallgurte

Die Sitze sind mit der Sitzwannenaufgabe verschraubt.

Der vordere Sitz hat eine im Fluge verstellbare Rückenlehne. Beschreibung der Verstellung siehe Seite 7.2.5.

Die Bauchgurte für jeden Sitz sind an der Sitzwanne befestigt.

Die Schultergurte vorne sind am Stahlrohr-Zwischenspannt und hinten am Hauptspannt der Flügelaufhängung befestigt.

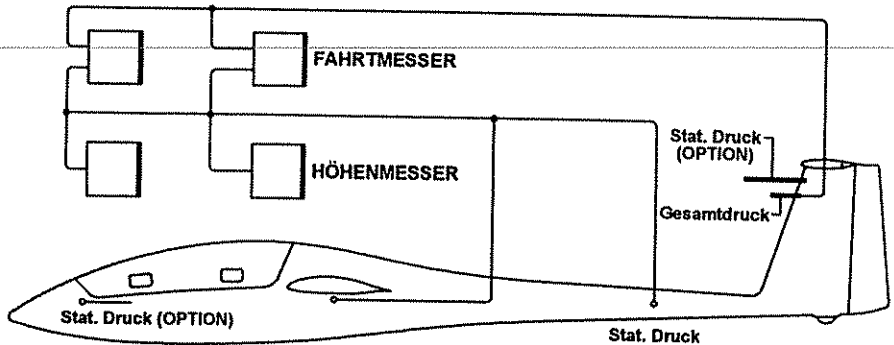
Die zulässigen Ansnallgurte sind im Wartungshandbuch Abschnitt 7.1 aufgeführt.

7.6 Statische und Gesamt-DruckanlageStatische Druckabnahme

- a) An der hinteren Rumpfröhre, 1,02 m vor dem Seitenleitwerk, je eine Druckabnahme in der horizontalen Symmetrie-Ebene sowie 0,18 m unter dem Flügel-Rumpf-Übergang (für Fahrtmesser usw.).
- b) Option für weitere Geräte (außer Fahrtmesser): Spezielle statische Düse oben an der Seitenflosse.
- c) Option:
Beidseitig des vorderen Instrumentenbrettes je eine Druckabnahme.

Gesamt-Druckabnahme

- a) entfällt
- b) Gesamtdruckdüse oben an der Seitenflosse.



7.7 Luftbremsensteuerung

Bremsklappen

Es werden SCHEMPP-HIRTH-Bremsklappen auf der Flügel-
oberseite verwendet.

Eine Schemazeichnung der Bremsklappenanlage ist im
Wartungshandbuch zu finden.

7.8 Gepäckraum

Ein abgeschlossener Gepäckraum ist nicht vorhanden.

Der Raum hinter dem Holm ist mit einem Schiebeboden abgedeckt. Weiche Gegenstände (Jacken usw.) können dort deponiert werden. Sie zählen zur Zuladung.

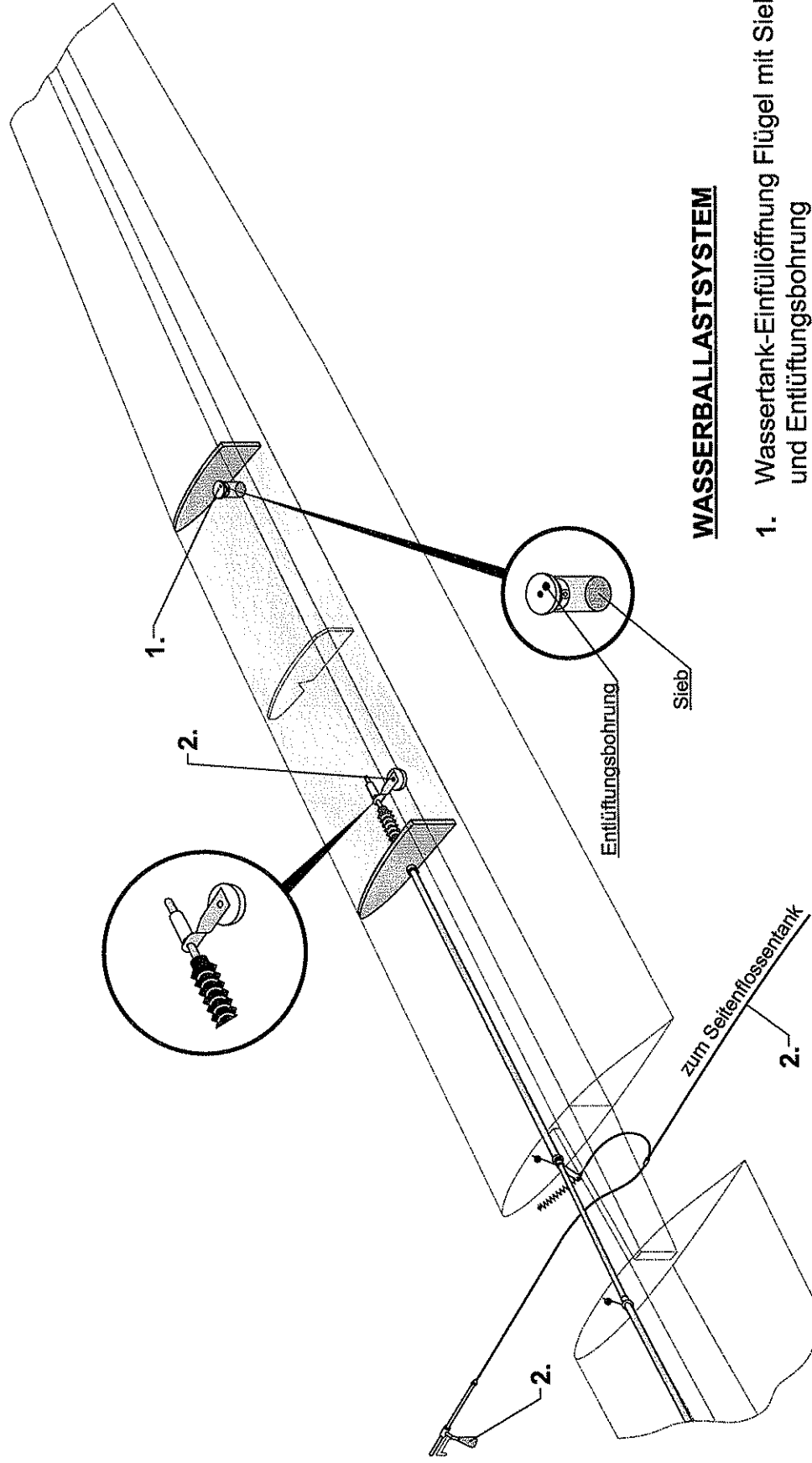
7.9 Wasserballastanlage

Vom Bedienknopf für die Flügeltanks und dem Seitenflossentank (Option) geht ein Drahtseil zum Torsionsantrieb der Flügeltanks und ein weiteres Drahtseil zum Ablaßventil des Seitenflossentanks, siehe Seite 7.9.3.

Der Torsionsantrieb für die Verschlußdeckel der Flügeltanks wird automatisch bei der Flügelmontage angeschossen.

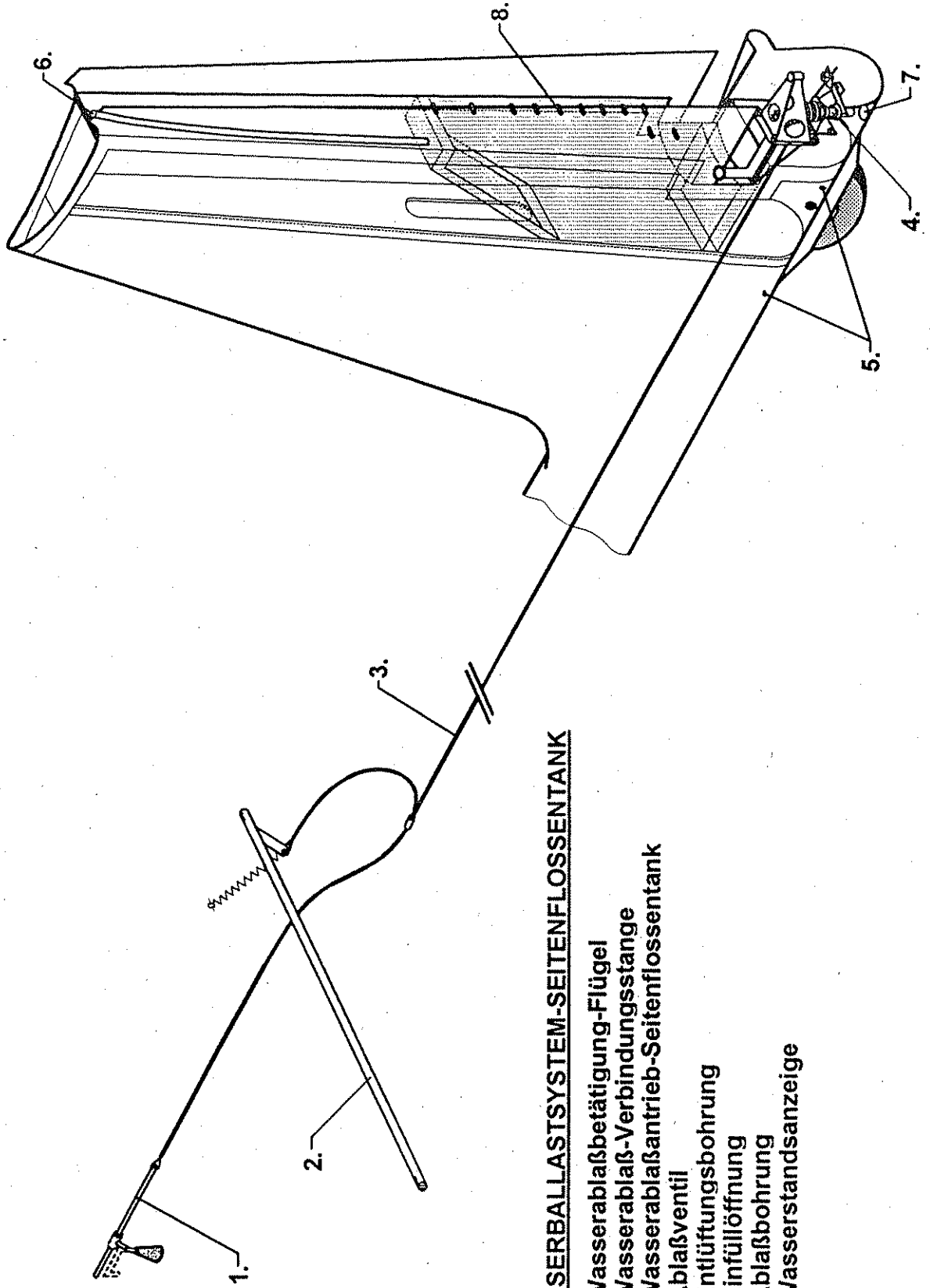
Das Torsionsantriebsrohr wird durch eine Feder in die Stellung ZU der Wasserballastbetätigung gedreht, siehe Seite 7.9.2.

Der Bedienknopf wird in einer Kulisse geführt und ist in den Endstellungen einrastbar.



WASSERBALLASTSYSTEM

1. Wassertank-Einfüllöffnung Flügel mit Sieb und Entlüftungsbohrung
2. Wasserablaß-Betätigung Flügel und Abblaßbetätigung Seitenflossentank



WASSERBALLASTSYSTEM-SEITENFLOSSENTANK

1. Wasserablaßbetätigung-Flügel
2. Wasserablaß-Verbindungsstange
3. Wasserablaßantrieb-Seitenflossentank
4. Ablassventil
5. Entlüftungsbohrung
6. Einfüllöffnung
7. Ablassbohrung
8. Wasserstandsanzeige

Duo Discus

FLUGHANDBUCH

7.10 (reserviert)

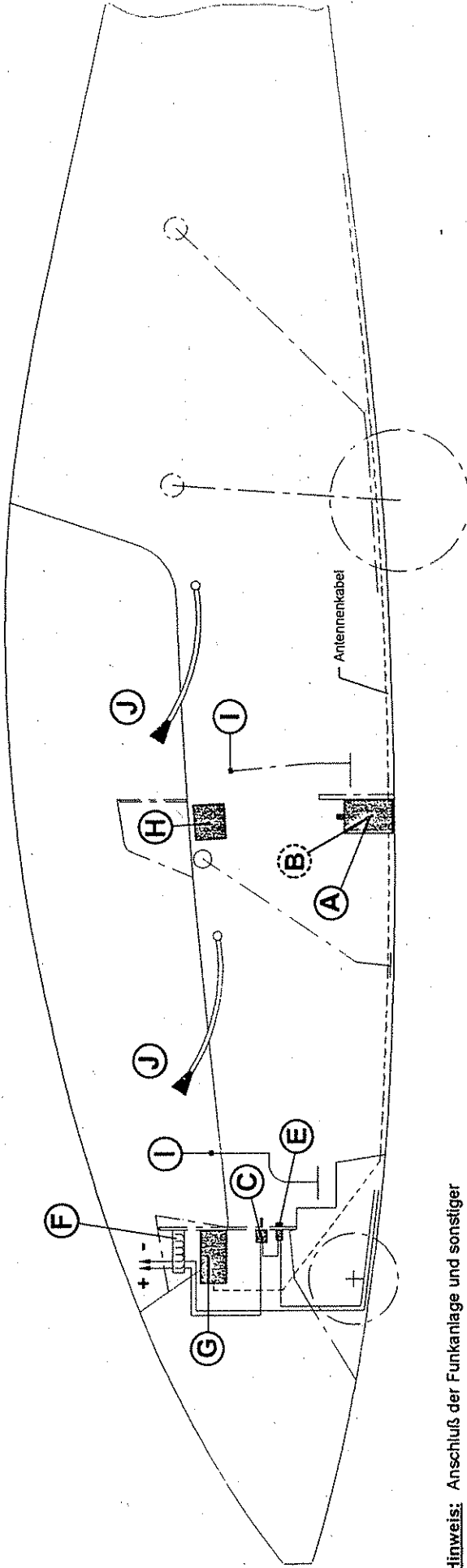
7.11 (reserviert)

7.12 Elektrische Anlage

Segelflugavionik (Plan, siehe Seite 7.12.2)

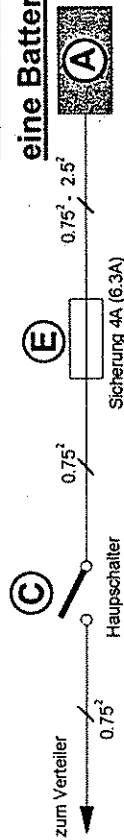
Die Avionik wird an die Stromversorgung nach dem Lage- und Kabelplan, siehe Seite 7.12.2 und nach den Herstelleranweisungen für die jeweilige Ausrüstung angeschlossen.

Die Stromversorgung erfolgt durch folgende Batterien:
Unter dem hinteren Sitz oder neben dem Rumpfgerüst.

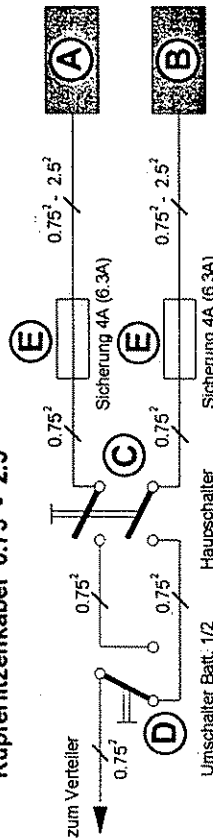


Hinweis: Anschluß der Funkanlage und sonstiger Zusatzausrüstung nach den Herstelleranweisungen. Jedes Gerät einzeln absichern.

Anschluß für eine Batterie



Kupferlitzkabel 0.75² - 2.5²



Anschluß für zwei Batterien

- A** Batterie 1 - 12V / 6.5Ah
- B** Batterie 2 - 12V / 6.5Ah
- C** Hauptschalter
- D** Umschalter Batt. 1/2
- E** Schmelzsicherung 4A (6.3A)
- F** Verteiler (z.B. AMP-Steckerleiste)
- G** Funkgerät
- H** Lautsprecher
- I** Sendetaste
- J** Schwanenhals-Mikrofon

**ELEKTRISCHE ANLAGE-AVIONIC
S14 RE 811**

7.13 Verschiedene Ausrüstungen

Herausnehmbarer Ballast (Option)

Eine Trimmgewichts-Halterung befindet sich unter dem vorderen Instrumentenbrett.

Die zweite Trimmgewichts-Halterung befindet sich rechts im Steuerspant vorn.

Die Trimmgewichte in Form von Bleiplatten werden mit Schrauben befestigt.

Angaben über die Änderung der Zuladung im Sitz ist dem Abschnitt 6.2 zu entnehmen.

Sauerstoffanlage

Die Befestigungspunkte für die Halterungen der Sauerstoff-Flaschen befinden sich am hinteren Flügelaufhängerrohr (für den Flaschenhals) und dahinter auf der Ablage an einem GFK-Formteil (für den Flaschenbauch).

Zum Einbau der Sauerstoffanlage können Zeichnungen angefordert werden.

Wichtiger Hinweis:

Nach dem Einbau der Sauerstoffanlage ist eine Bestimmung des Leergewichts-Schwerpunktes erforderlich, um nachzuweisen, daß der Schwerpunkt noch im zulässigen Bereich liegt.

Ein Verzeichnis der zur Zeit vom Luftfahrt-Bundesamt zugelassenen Geräte ist im Wartungshandbuch zu finden.

Notsendereinbau

Der Einbau des Notsenders kann an folgenden Stellen im Rumpf nach den Anweisungen der Fa. Schempp-Hirth vorgenommen werden:

- im Bereich des hinteren Sitzes
auf der Sitzwannenauflage
- im Bereich des Stahlrohrgerüsts
am Radkasten
- am Boden der Sauerstoff-
flaschen-Halterung

Abschnitt 8

- 8. Handhabung, Instandhaltung und Wartung
 - 8.1 Einführung
 - 8.2 Wartungsintervalle
 - 8.3 Änderungen oder Reparaturen
 - 8.4 Handhabung am Boden / Straßentransport
 - 8.5 Reinigung oder Pflege

8.1 Einführung

In diesem Abschnitt werden empfohlene Verfahren zur korrekten Handhabung des Flugzeuges am Boden sowie zur Instandhaltung beschrieben. Darüber hinaus werden bestimmte Prüf- und Wartungsbestimmungen aufgezeigt, die eingehalten werden sollten, wenn das Flugzeug die einem neuen Gerät entsprechende Leistung und Zuverlässigkeit erbringen soll.

Wichtiger Hinweis:

Es ist ratsam, den Schmierplan nach den Angaben des Wartungshandbuches Duo Discus Abschnitt 3.2 in kürzeren Zeitabständen durchzuführen, wenn besonders ungünstige Betriebsbedingungen vorliegen.

8.2 Wartungsintervalle

Detaillierte Angaben zur Wartung siehe Wartungshandbuch Duo Discus.

Wartung der Zelle

Die Zelle ist unter normalen Betriebsbedingungen bis zur nächsten Jahresnachprüfung wartungsfrei.

Ein Nachschmieren ist - außer bei den Anschlußpunkten für die Flügel- und Leitwerksmontage - nur bei Bedarf (Schwergängigkeit) an Stellen mit Gleitlagern im Rumpf (Schubgestänge, Fahrwerk-, Bremsklappengestänge) erforderlich.

Das Reinigen und Schmieren der Räder sowie der Bugkupplung bzw. Schwerpunktkupplung ist je nach angefallener Verschmutzung durchzuführen.

Seitensteuerseile

Nach jeweils 200 Betriebsstunden und bei jeder Jahresnachprüfung sind die Seitensteuerseile bei vorderer und hinterer Pedalstellung im Bereich der S-förmigen Führungen an den Pedalen zu prüfen.

Bei Beschädigung, Abnutzung, Korrosion sind die Steuerseile auszuwechseln. Verschleiß von einzelnen Drähten bis zu 25 % ist unbedenklich.

8.3 Änderungen oder Reparaturen

Änderungen

Eine Änderung des zugelassenen Musters, die sich auf seine Lufttüchtigkeit auswirken kann, ist vor ihrer Durchführung der Zulassungsbehörde anzuzeigen. Diese stellt fest, ob und in welchem Umfang eine ergänzende Musterprüfung durchzuführen ist.

Die Stellungnahme des Herstellers ist in jedem Fall einzuholen. Dadurch soll sichergestellt werden, daß die Lufttüchtigkeit nicht nachteilig beeinflußt wird bzw. jederzeit nachgewiesen werden kann, daß der Zustand des Segelflugzeuges einer vom Luftfahrt-Bundesamt anerkannten Ausführung entspricht.

Änderungen der anerkannten Teile des Flug- bzw. Wartungshandbuches bedürfen in jedem Fall der Genehmigung des Luftfahrt-Bundesamtes.

Reparaturen

Abkürzungen:

CFK: kohlefaserverstärkter Kunststoff

GFK: glasfaserverstärkter Kunststoff

Vor jedem Start, besonders nach längerem Abstellen, sollte man eine Bodenkontrolle durchführen, siehe Abschnitt 4.3.

Auf kleinere Veränderungen – wie Lackrisse, Löcher, Delaminierungen im CFK/GFK usw. – achten.

Bei Unklarheiten über die Wichtigkeit des Schadens sollte immer ein CFK/GFK-Fachmann hinzugezogen werden.

Kleinere Schäden, welche die Lufttüchtigkeit nicht beeinflussen, können selbst repariert werden.

Eine Definition befindet sich in der Reparaturanweisung.

Diese ist im Anhang zum Wartungshandbuch beigefügt.

Größere Schäden dürfen nur von einem Luftfahrttechnischen Betrieb mit entsprechender Berechtigung repariert werden.

8.4 Handhabung am Boden / Straßentransport

a) Ziehen/Schieben

Beim Ziehen des Flugzeuges hinter dem Auto sollte immer ein Spornkuller verwendet werden, damit die Höhenleitwerksbefestigung nicht unnötig durch Schwingungen des Leitwerks beansprucht wird, wenn das Flugzeug um enge Kurven gezogen wird. Wenn das Flugzeug von Hand geschoben wird, darf es nicht an den Flügelspitzen, sondern möglichst in Rumpfnähe geschoben werden.

b) Lagern

Das Flugzeug soll nur in gut belüfteten Räumen gelagert oder abgestellt werden. Geschlossene, wetterfeste Transportwagen müssen mit ausreichend großen Ventilationsöffnungen versehen sein. Immer mit vollständig entleerten Wassertanks abstellen. Darauf achten, daß das Flugzeug unbedingt spannungsfrei gelagert wird. Dies gilt vor allem bei höheren Lagertemperaturen.

c) Abstellen

Flugzeuge, die ganzjährig aufgebaut bleiben, müssen so gepflegt werden, daß Verbindungselemente am Rumpf, Flügel und Höhenleitwerk keinen Rost ansatzten. Staubbezüge sollten bei Hochleistungs-Segelflugzeugen obligatorisch sein. Zum Verzurren des Flugzeuges sollten im Handel erhältliche Einrichtungen verwendet werden.

d) Vorbereitung für den Straßentransport

Aufgrund ihrer schlanken Form ist besonders bei den Tragflügeln auf die richtige Lagerung zu achten. Die Flügel sind mit der Nase nach unten mittig auf die Holmstummel und im äußeren Flügelteil in profiltreue Flügelscheren aufzulegen. Der Rumpf wird sinnvoll in einer breiten Rumpfmulde vor den Fahrwerksklappen und auf dem Heckrad bzw. Gummisporn gelagert. Das Höhenleitwerk stellt man mit der Nase nach unten in zwei profiltreue Scheren oder legt es horizontal auf gepolsterte Unterlagen. Im Transportwagen ist das Leitwerk auf keinen Fall an den Aufhängebeschlägen zu befestigen.

8.5 Reinigung und Pflege

Die Oberfläche von Kunststoff-Flugzeugen sollte trotz ihrer Robustheit und Widerstandsfähigkeit gepflegt werden.

Bei der Reinigung und Pflege ist folgendes zu beachten:

- o Oberfläche mit klarem Wasser mit Schwamm und Leder waschen (vor allem die Flügel-, Höhen- und Seitenleitwerksnase).
- o Handelsübliche Spülmittelzusätze nicht zu oft verwenden.
- o Polishes und Poliermittel können angewendet werden.
- o Kurzzeitig können Benzine und Alkohole verwendet werden. Nicht empfehlbar sind Verdünnungen aller Art.
- o Niemals chlorierte Kohlenwasserstoffe (Tri, Tetra, Per usw.) verwenden.
- o Die beste Poliermethode ist das Schwabbeln der Oberfläche mittels einer Poliermaschine mit Schwabbel-scheiben:

Gegen die rotierende Scheibe wird Hartwachs gedrückt. Dann mit der Poliermaschine längs und quer über die Oberfläche gehen.

Warnung:

Nicht auf einer Stelle schwabbeln, da die Oberfläche sonst zu heiß wird.

- o Das Reinigen der Kabinenhaube geschieht zweckmäßigerweise mit PLEXIKLAR oder einem ähnlichen Mittel für Plexiglas, notfalls mit lauwarmem Wasser. Zum Nachwischen nur reines, weiches Rehleder oder Handschuhstoff verwenden. Niemals trocken auf Plexiglas reiben.
- o Vor Nässe sollte das Flugzeug geschützt werden. Eingedrungenes Wasser durch trockenes Lagern und öfters Wenden der abgerüsteten Bauteile entfernen.
- o Vor intensiver Sonnenbestrahlung (Hitze) und unnötiger dauernder Belastung ist das Flugzeug zu schützen.

Warnung:

Alle Bauteile, die der Sonneneinstrahlung ausgesetzt sind, müssen mit Ausnahme für Kennzeichen und Farbwarnlackierung eine weiße Oberfläche aufweisen. Andere Farben können eine zu starke Aufheizung des GFK bzw. CFK durch die Sonneneinstrahlung zur Folge haben, so daß eine nicht mehr ausreichende Festigkeit vorhanden ist.

Abschnitt 9

- 9. Ergänzungen
- 9.1 Einführung
- 9.2 Liste der eingefügten Ergänzungen

9.1 Einführung

Dieser Abschnitt enthält die ergänzenden Informationen, die für einen sicheren Betrieb des Segelfluggzeuges notwendig sind, wenn es mit verschiedenen, auf Wunsch erhältlichen Ausrüstungen versehen ist.

9.2 Liste der eingefügten Ergänzungen

Datum	Ab- schnitt	Benennung der eingefügten Ergänzung
	--	--