

Ganz geheim!

Abdruck Nr. 89.

# ATLAS

deutscher und ausländischer

Seeflugzeuge.

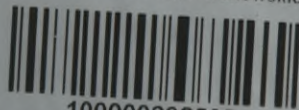
Band II.

Warnemünde 1918.

Seeflugzeug-Versuchs-Kommando.



Biblioteka Politechniki Krakowskiej



10000298535



A 31



XXX  
265







Ganz geheim!

Abdruck Nr. 89

Atlas  
deutscher und ausländischer  
Seeflugzeuge.

Band II.

Warnemünde 1918.  
Seeflugzeug-Versuchs-Kommando.



xxx  
265  
~~9.46~~  
~~F. 7.79.~~





47892.11

Akc. Nr. 5421/50



## Vorwort.

Die Zeichnungen sind dazu bestimmt, eine Übersicht über die verschiedenen Flugzeugtypen zu erhalten. Die Blätter sind daher alle gleichartig angeordnet und sämtliche Flugzeuge im gleichen Maßstabe dargestellt.

Bei Unstimmigkeiten zwischen den Typenzeichnungen und den Tabellen von Teil III und Teil IV sind die Tabellen maßgebend.







# Einteilung.

## Teil I.

**Zeichnungen** der Typenflugzeuge,  
 = Schwimmer oder Bootskörper,  
 = Steuerungen nach Aufmessungen  
 durch das S.-V.-K.

Die Zeichnungen sind nach Firmen alphabetisch geordnet, innerhalb der Firmen nach folgenden Gruppen:

1. Einmotorige Flugzeuge,
  - a) Einsitzer;
  - b) Mehrsitzer;
2. Zweimotorige Flugzeuge;
3. Drei- und mehrmotorige Flugzeuge,

und zwar innerhalb jeder Gruppe nach Gesamtmotorleistungen, mit den höchsten Leistungen beginnend. Bei gleichen Motorleistungen kommen die neuesten Flugzeuge zuerst.

## Teil II.

**Stabilitätsblätter.** In den Kurvenblättern sind die Versuchsergebnisse dargestellt, wie sie an den einzelnen Flugzeugen für die Stabilität auf dem Wasser beim S.-V.-K. gefunden wurden. Die Blätter sind geordnet wie die Gruppen in Teil I. In den einzelnen Gruppen sind die Flugzeuge nach Firmen alphabetisch geordnet, innerhalb der Firmen nach Gesamtmotorleistungen, mit den höchsten Leistungen beginnend. Bei gleichen Motorleistungen kommen die neuesten Flugzeuge zuerst.

## Teil III.

**Tabellen,** in denen die wichtigsten Konstruktionsdaten der in Teil I dargestellten Flugzeuge enthalten sind. Die Tabellen sind nach den gleichen Gesichtspunkten wie Teil II geordnet.

Besondere Erläuterungen sind den einzelnen Teilen vorangestellt.

## Teil IV.

**Statistische Tabellen,** aus denen die Bestellung, Anlieferung und Abnahme der Flugzeuge zu ersehen ist.

# Abkürzungen.

- B. = Bombenflugzeug;  
 B. FT. = Bombenflugzeug mit FT.-Geber;  
 HFT. = FT.-Flugzeug mit Geber und Empfänger;  
 C. = bewaffnetes zweisitziges Flugzeug mit einem MG.;  
 C. 2 MG. = bewaffnetes zweisitziges Flugzeug mit einem starren und einem beweglichen MG.;  
 C. 3 MG. = bewaffnetes zweisitziges Flugzeug mit zwei starren und einem beweglichen MG.;  
 C. HFT. = bewaffnetes HFT.-Flugzeug (siehe oben);  
 E. = Einsitzer-Flugboot mit einem oder zwei starren MG.;  
 ED. = Einsitzer - Schwimmer - Flugzeug mit einem oder zwei starren MG.;  
 T. = Torpedo-Flugzeug, kann auch zum Bomben- und Minenwerfen gebraucht werden;  
 G. = Großflugzeug, zwei Motore;  
 R. = Riesenflugzeug, drei oder mehr Motore mit zusammen mehr als 1000 PS.















# Inhaltsverzeichnis

## Flugzeuge nach Typen geordnet

Deutschland		Motor		Mar.-			Zeichng.		Stab.-Bl.		Tabelle		Deutschland		Motor		Mar.-			Zeichng.		Stab.-Bl.		Tabelle	
		PS	Firma	Nr.	Nr.	S.	Nr.	S.	lf. Nr.	S.	PS	Firma			Nr.	Nr.	S.	Nr.	S.	lf. Nr.	S.				
<b>Einmotorige Flugzeuge</b>																									
<b>a) Einsitzer</b>																									
Brandenburg	E D.	1917	160	Maybach	1554	2	8	—	—	1	75	K. W. W'haven	B.	1918	150	Benz	462	35	41	9	70	30	79		
"	E D.	1917	160	Ob.-Ursel	1078	3	9	1	66	2	75	L. F. G.	B. FT.	1917	150	Benz	1459	37	43	11	71	31	80		
"	E.	1917	150	Benz	2138	5	11	—	—	4	75	Oertz	G.	1918	240	Maybach	280	39	45	—	—	32	80		
"	E.	1917	150	Benz	1341	6	12	—	—	5	75	Sablatnig	Schulfl.	1918	150	Benz	2021	41	47	14	72	33	80		
"	E.	1918	80	Ob.-Ursel	1552	7	13	—	—	6	75	"	HFT.	1917	150	Benz	1361	42	48	—	—	34	80		
L. F. G.	E D.	1917	160	Mercedes	750	36	42	10	70	7	75	Travemünde	C.	1917	220	Mercedes	1150	43	49	15	73	35	80		
L. T. G.	E D.	1918	150	Benz	1518	38	44	12	71	8	76	"	C. HFT.	1918	200	Benz	1971	44	50	16	73	36	80		
Rumpler	E D.	1917	160	Mercedes	1064	40	46	13	72	9	76	<b>Zweimotorige Flugzeuge</b>													
Brandenburg	C. 3 MG.	1918	260	Maybach	2208	8	14	—	—	10	77	Albatros	T.	1917	2×150	Benz	847	1	7	—	—	37	81		
"	C. 2 MG.	1917	240	Maybach	1470	9	15	—	—	11	77	Brandenburg	T.	1917	2×200	Benz	746	19	25	—	—	38	81		
"	C. FT.	1918	220	Benz	590	10	16	3 u.4	67	12	77	"	T.	1917	2×160	Mercedes	1083	20	26	—	—	39	81		
"	C. 3 MG.	1918	160	Mercedes	2282	11	17	—	—	13	77	Gotha	G.	1918	2×200	Benz	1946	32	38	—	—	40	81		
"	Steuerung		-	-	-	12	18	—	—	—	—	"	T.	1918	2×200	Benz	1621	33	39	—	—	41	81		
"	1 MG., 1 MK.	1917	160	Mercedes	1647	13	19	5	68	14	77	"	Steuerung		-	-	34	40	—	—	—	—	—		
"	C. 3 MG.	1918	150	Benz	2204	14	20	—	—	15	77	<b>Drei- und mehr- motorige Flugzeuge</b>													
"	C. 3 MG.	1918	150	Benz	2023	15	21	—	—	16	77	Zeppelin-Lindau	R.	1918	4×260	Maybach	1431								
"	C. 2 MG.	1917	150	Benz	2001	16	22	—	—	17	78	Vorderansicht			-	-	45	51	—	—	42	82			
"	C. 2 MG.	1917	150	Benz	1413	17	23	—	—	18	78	Seitenansicht			-	-	46	52	—	—	42	82			
"	C. 2 MG.	1917	150	Benz	1185	18	24	—	—	19	78	Draufsicht			-	-	47	53	—	—	42	82			
Friedrichshafen	C. 2 MG.	1917	240	Maybach	1472	21	27	—	—	20	78	Spantenriß			-	-	48	54	—	—	42	82			
"	C. HFT.	1917	240	Maybach	117	22	28	—	—	21	78	Steuerung			-	-	49	55	—	—	42	82			
"	C. 2 MG., HFT.	1918	200	Benz	1822	23	29	6	68	22	78	Steuerungsschema			-	-	50	56	—	—	42	82			
"	Steuerung		-	-	-	24	30	—	—	—	—	Flugzeugwerft Staaken	R.	1918	4×250	Mercedes	1432								
"	C. HFT.	1917	200	Benz	1699	25	31	7	69	23	78	Vorderansicht			-	-	51	57	—	—	43	82			
"	C. HFT.	1917	200	Benz	1127	26	32	—	—	24	79	Seitenansicht			-	-	52	58	—	—	43	82			
"	B. FT.	1917	200	Benz	1549	27	33	—	—	25	79	Draufsicht			-	-	53	59	—	—	43	82			
"	Schulfl.	1918	150	Benz	3025	28	34	—	—	26	79	Spantenriß			-	-	54	60	—	—	43	82			
"	C. 2 MG.	1917	150	Benz	1583	29	35	8	69	27	79	Steuerung			-	-	55	61	—	—	43	82			
Gotha	B.	1918	150	Benz	Türk	30	36	—	—	28	79	Steuerungsschema			-	-	56	62	—	—	43	82			
"	C.	1918	150	Benz	Türk	31	37	—	—	29	79				-	-									







## Typenzeichnungen.

**Zeichnungen** der Typenflugzeuge, aufgenommen beim Seeflugzeug-Versuchs-Kommando nach erfolgten Abnahmeflügen.

Die Zeichnungen sind nach Firmen alphabetisch geordnet, innerhalb der Firmen nach folgenden Gruppen:

1. Einmotorige Flugzeuge,
  - a) Einsitzer;
  - b) Mehrsitzer;
2. Zweimotorige Flugzeuge;
3. Drei- und mehrmotorige Flugzeuge

und zwar innerhalb jeder Gruppe nach Gesamtmotorleistungen, mit den höchsten Leistungen beginnend. Bei gleichen Motorleistungen kommen die neuesten Flugzeuge zuerst.

---





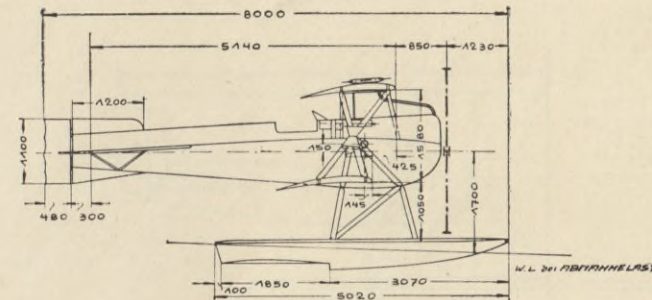
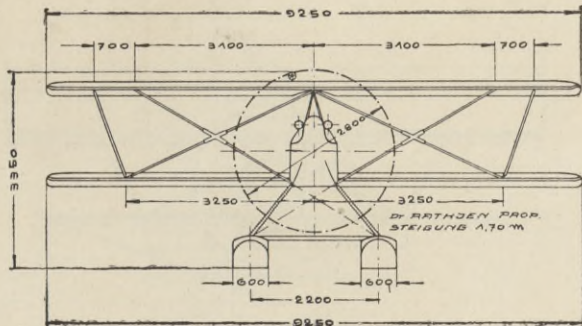






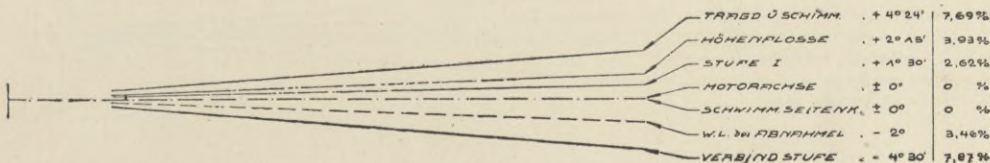






MUR MOTORACHE BEZOGEN

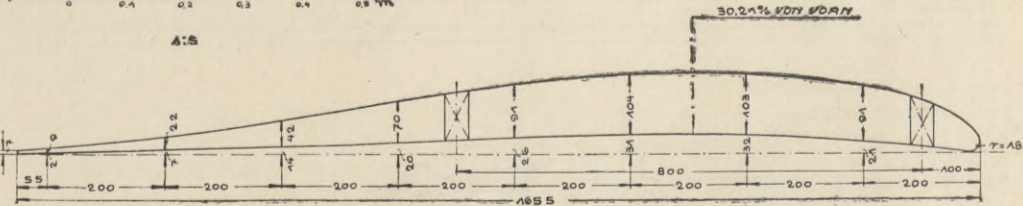
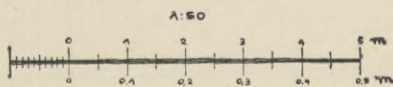
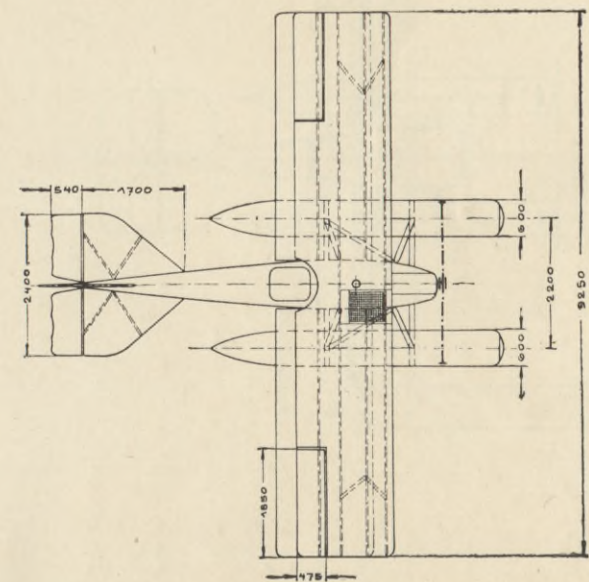
" " ± 0°



**BRANDENBURG** TYPE: KDW

MARINE N° 1554 + 1573

MAR N°	EIN. MOTOR	DUFTR ANGEL		BETASTOFFE KOLL		LEERGEW ZUGGDS		STEIGZEITEN		BRDG. 800 1500	GESCHWIND. 800 2000	DINLAK MIT	TARGFL. MIT	BELASTUNG QUERRAUD		MITTL. SCHWIMMER		METACENTR. HÖHE		MASCENTR. MOMENT bei ABNAHME	TRAG. HEITS. RAM	BEMERKUNG
		ANGEL	KOLL	ZUGGDS	LEERGEW	STEIGZEITEN	BRDG.	GESCHWIND.	DINLAK					TARGFL.	5	5	HÖHENRAUD	SCHWIMMER	BEW. 3000			
1554	2 MB	130	17	120	86	2	270	4,5	14,9	111"	13	5+7	28	42,4	7,58	1,74	0,25	70	0,07	0,33	0,64	
	AGC	250	17	120	86	2	270	4,5	14,9	111"	13	5+7	28	42,4	7,58	1,74	0,25	70	0,07	0,33	0,64	

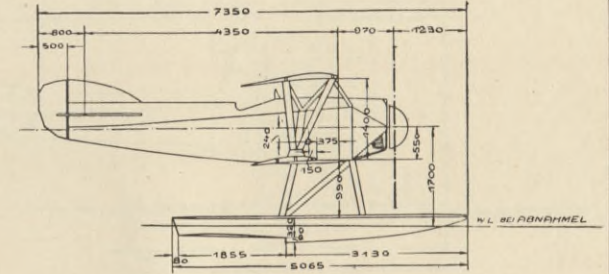
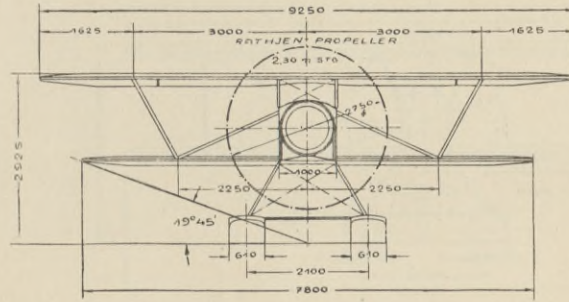


See-Flugzeug-Versuchs-Kommando.  
*Neumann*  
 Marine-Baummeister.

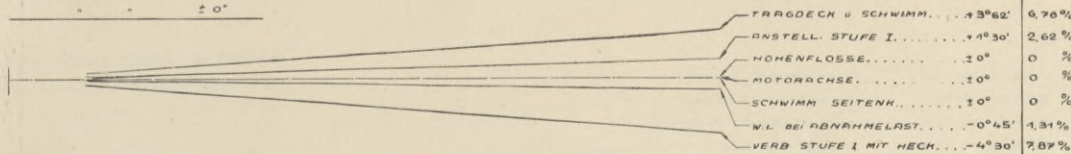








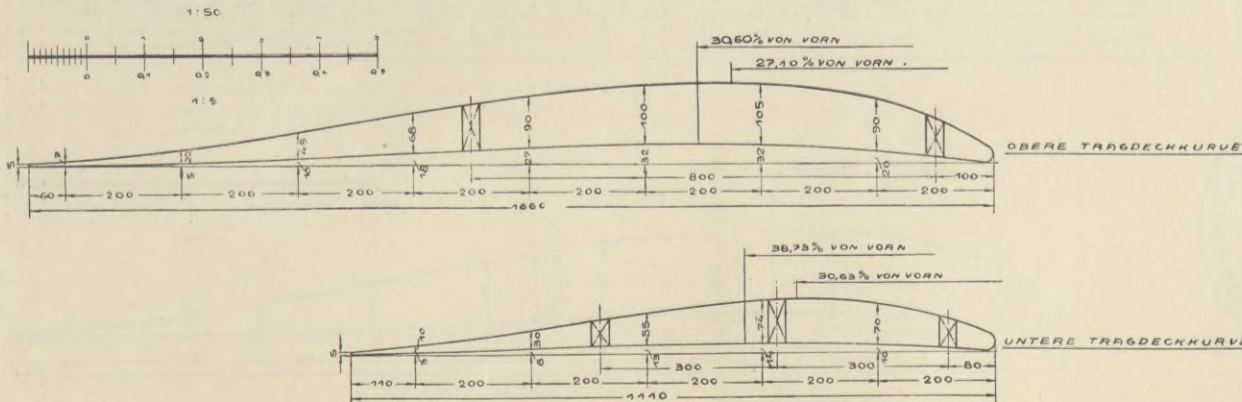
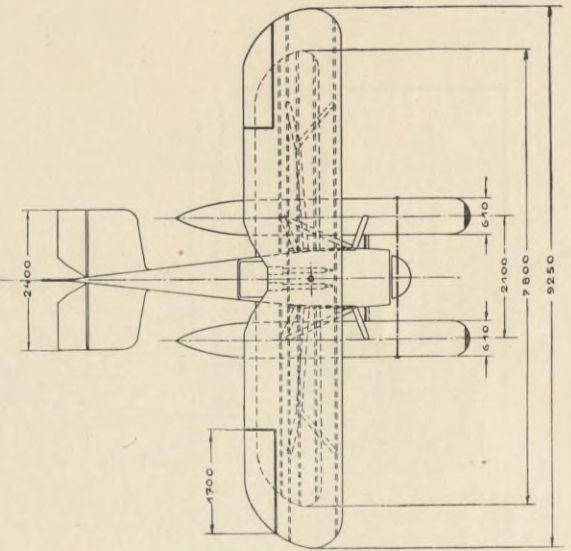
DUF MOTORACHSE BEZOGEN  
 ± 0°



**BRANDENBURG, TYPE: W. 16**

MARINE N<sup>o</sup> 1077, 1078, 1079.

NR.	MOTOR	F-N	AUFTR.		LEERGEW.	STEIFZEITEN		BARO.	GESCHWIND.	ANLAUF.	TRAGFL.	BELASTUNG		QUERRUD.	MITTL.	SCHWIMMER	METACENTR.	MASSENTR.	TRAG.	BEMERKUNG.			
			RICH.	ANGEL.		500	1500					QUERRUD.	MITTL.										
N <sup>o</sup>	TUNG	ABGEL.	ABNAHME	1000	3000	TEMP.	STEIF. LAND.	WIND.	WIND.	WIND.	WIND.	WIND.	WIND.	WIND.	WIND.	WIND.	WIND.	WIND.	WIND.	WIND.	WIND.		
1078	160	2MG	9-1-17	173	4225	2	630	3,9	8,2	768	-	170	10	21,35	4,2	5,16	1,45	8,525	4,75	0,057	4,65	5,50	
	173,0		22-3-17	120	86	1 1/2	896	5,0	27,0	+11	-	-	0-1				0,40	2,10	8,25				



Seeflugzeug-Versuchs-Kommando  
 Flugzeugtechn. Konstr.-Abteilung.  
 Meisen  
 Marine-Baumeister.

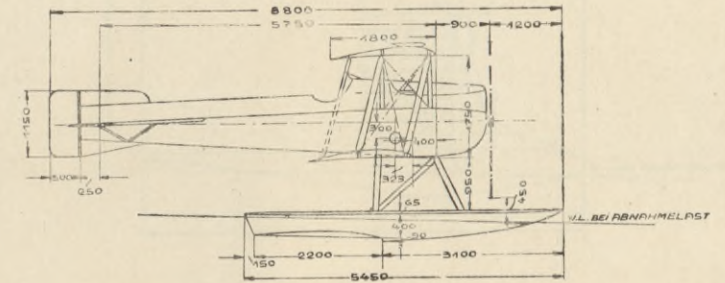
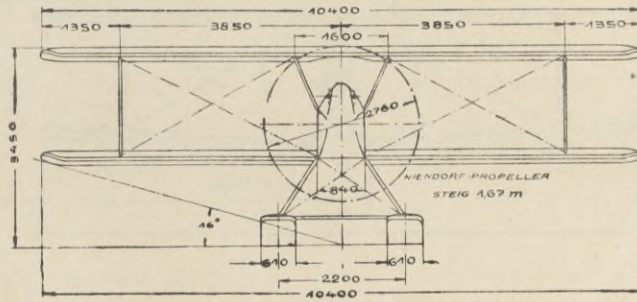






Tabelle siehe Seite 75; lfd. Nr. 3.  
 Stabilitätsblatt siehe Seite 66; Nr. 2.

Zeichnung Nr. 4.



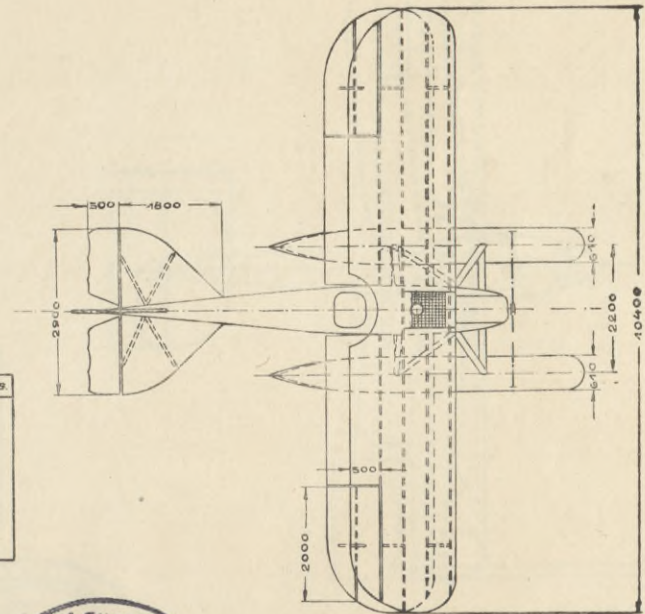
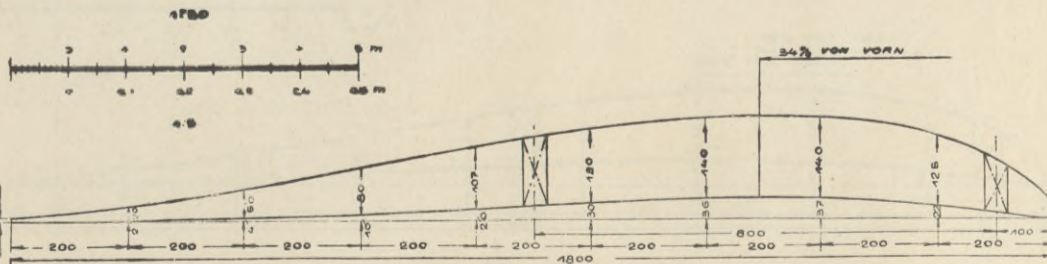
AUF MOTORACHSE BEZOGEN

TRAG U SCHWIMMER	+2° 45'	4,80 %
ANSTELL SEITENKIEL	+2° 30'	4,37 %
HÖHENFLOSSE	+2°	3,49 %
ANSTELL STUFE I	+1° 5'	1,89 %
SCHWIMM SEITENN.	± 0°	0 %
MOTORACHSE	± 0°	0 %
V-FORM	± 0°	0 %
WL BEI ABNAHMELAST	-1° 45'	3,06 %
ANSTELL KIEL	-2°	3,49 %

**BRANDENBURG** TYPE: W. 25.

MARINE № 2258.

MAR. NR.	MOTOR	EIN- RICH- TUNG	AUFTR. ANGEL	BETASTOFFE VOLL	LEERGEW. ZULADG.	STEGZEITEN		BARO. GESCHW.		ANLAUF MIT WIND	TRAGFL. QUERRAUM	BELASTUNG		MITTL. SPANNH. SCHWIMMER	METACENTR. HÖHE	MASSENTR. MOMENT	TRAGHEITS ARM	BEMERKUNG.			
						500	1500	METER	START HORIZ.			TEMP	STEG. LANDG.						WIND	QUERRAUM	HÖHENRAUM
2258	BENZ 150	K	15	547	165	118	2	942	755	160	5	30.53	38,7	724	1,80	10,40	64	0,053	3,08	4,35	
	163,5		20	118	130	93	1 1/2	1182	6,5			9			1,20	2,20	1150				

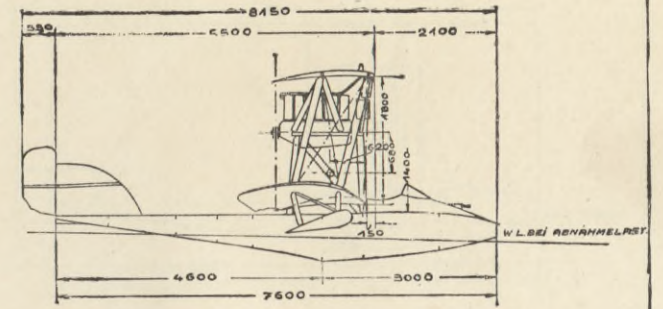
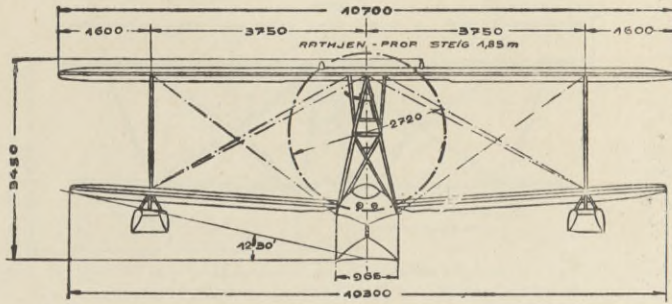


Warnmünd. d. 19. 12. 1916  
 See-Flugzeug-Versuchs-Kommando.  
 Meisen  
 Marine-Baumeister



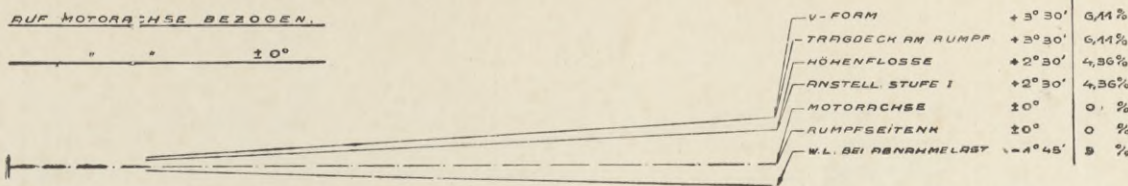






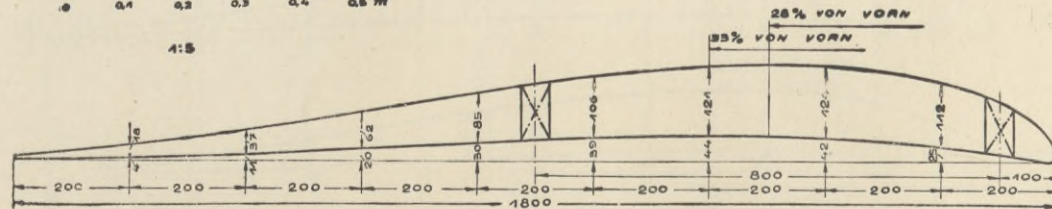
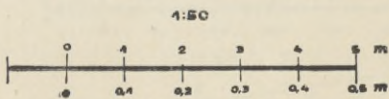
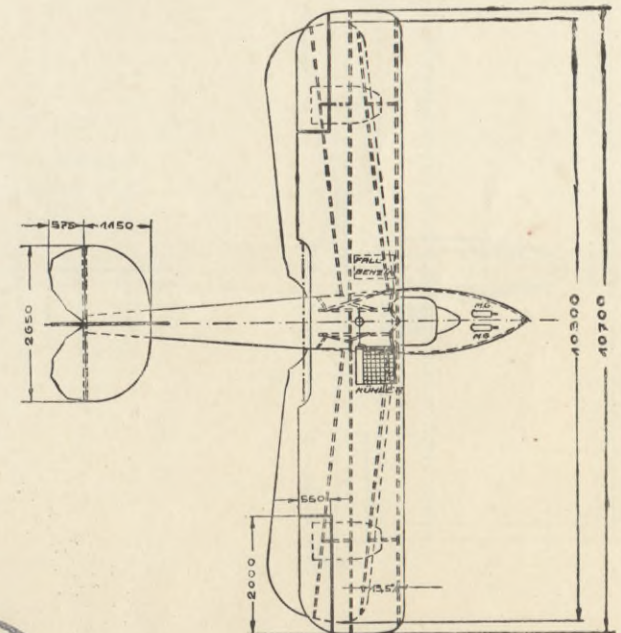
AUF MOTORACHSE BEZOGEN.

10°



**BRANDENBURG** FLUGBOOT TYPE: WAB.  
 MARINE № 2138.

MAR. NR.	MOTOR	EINRICHTUNG	RUMFTR.		LEERGEW.	STEGZEITEN		GESCHWIND.	ANL. RUF.	TAKSEL.	BELASTUNG			QUERRUD.	MITTL. SPANNH.	SCHWIMMER.	METACENTR.		MASSENTR.	TRAGHEITS.	BEMERKUNG.		
			ANGEL.	VOLL.		ZULADG.	500				1500	METER.	START.				HORIZ.	WIND.				QUERRUD.	HÖHENRUD.
2138	BENZ.	2 NC	2 44,17	160	129	3	875	—	6,1	752	—	160	5	54,36	33,40	7,05	1,00	10,45	117	0,048	4,82	10,85	
	150		15,70				270	3,9	11,2								1,05						
	162,2		24,10				1145	5	23,4	+9	—	—	8+12				0,57						



Warnemünde, d. 12. II. 1918  
 See-Flugzeug-Versuchs-Kommando  
 Marine-Baumeister.









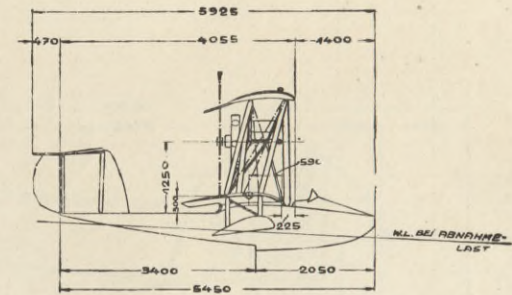
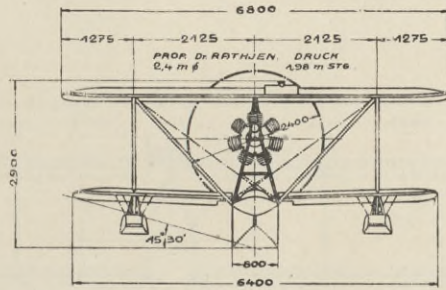




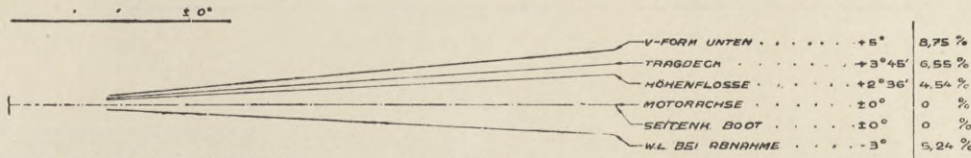


Tabelle siehe Seite 75; lfd. Nr. 6.  
Stabilitätsblatt siehe Seite —; Nr. —.

Zeichnung Nr. 7.



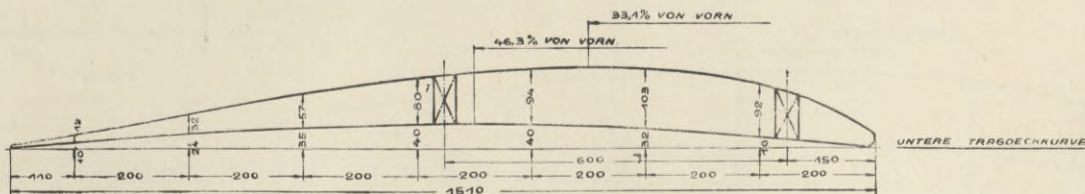
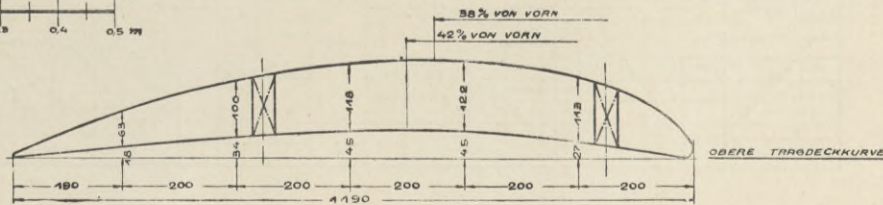
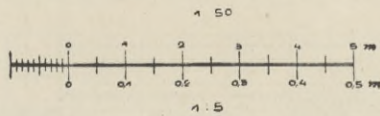
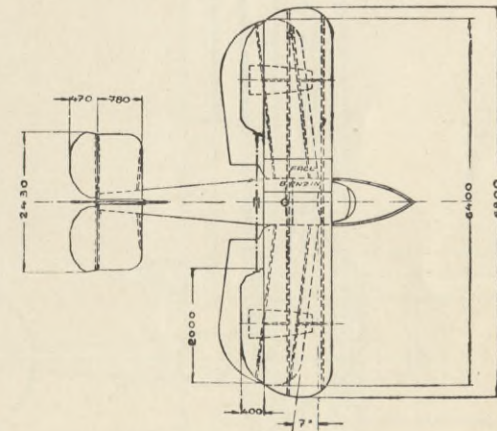
AUF MOTORACHSE BEZOGEN



**BRANDENBURG** TYPE: W.20.

MARINE N<sup>o</sup> 1551 ÷ 1553.

MAR. N <sup>o</sup>	MOTOR	EIN-RIEHL. ANGEL.	BETR. STOFFE		LEERGEW.	ZULADG.	500 1500	STEIGREITEN	500 1500	BARO.	GESCHWIND.	ANLAUF	TARGFEL.	BELASTUNG			QUERRUD.	MITTL.	SCHWIMMER	NETZCENTR.		MOMENT	TRAG.	BEMERKUNG.
			VOLL	ABNAHME										G	E	HÖHENRUD.				SEITENRUD.	MITTL.			
N <sup>o</sup>	TYUNG	ABGEL.	ABNAHME	ABNAHME	Kg	m	m	m	m	m	m	SEC	q/m	kg	kg	kg	q/m	q/m	q/m	q/m	q/m	q/m	q/m	
1552	80	- 30 4 17	53	38 1 1/2	395	172	114,4	768	15	15,82	37,10	7,00	1,250	0,640	0,375	1750	0,038	-0,463	12,179					



Worms, den 22. Januar 1910  
See-Flugzeug-Versuchs-Kommando  
Messen  
Karl-Baumgarten













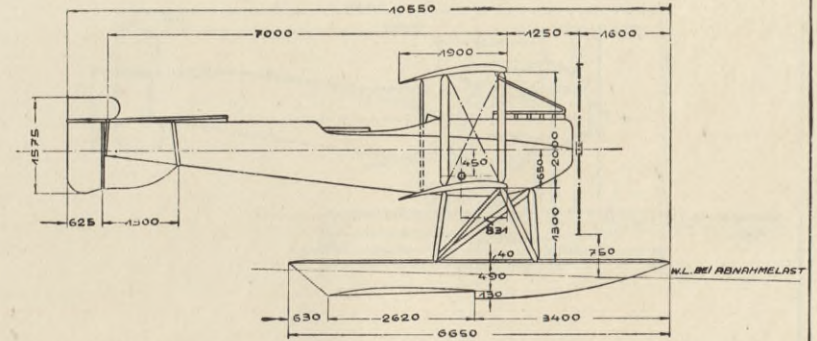
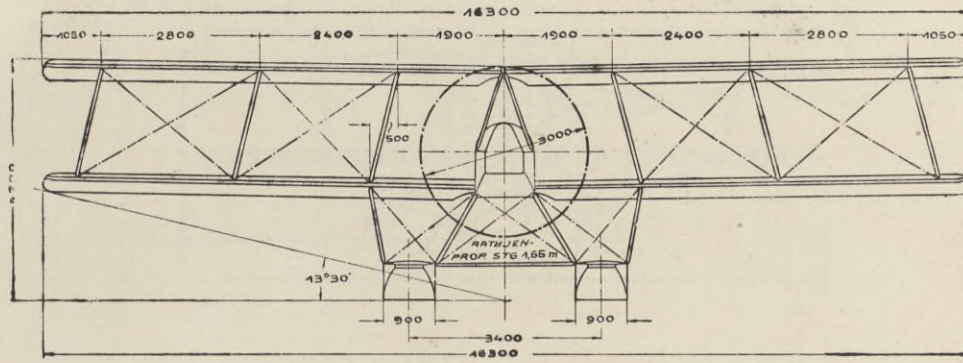






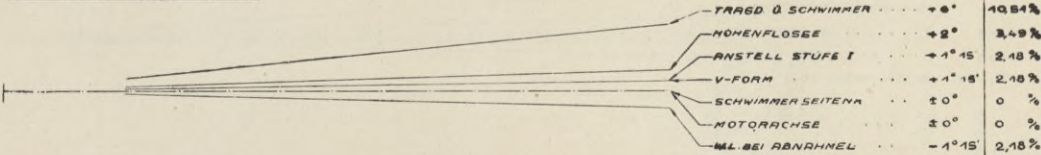






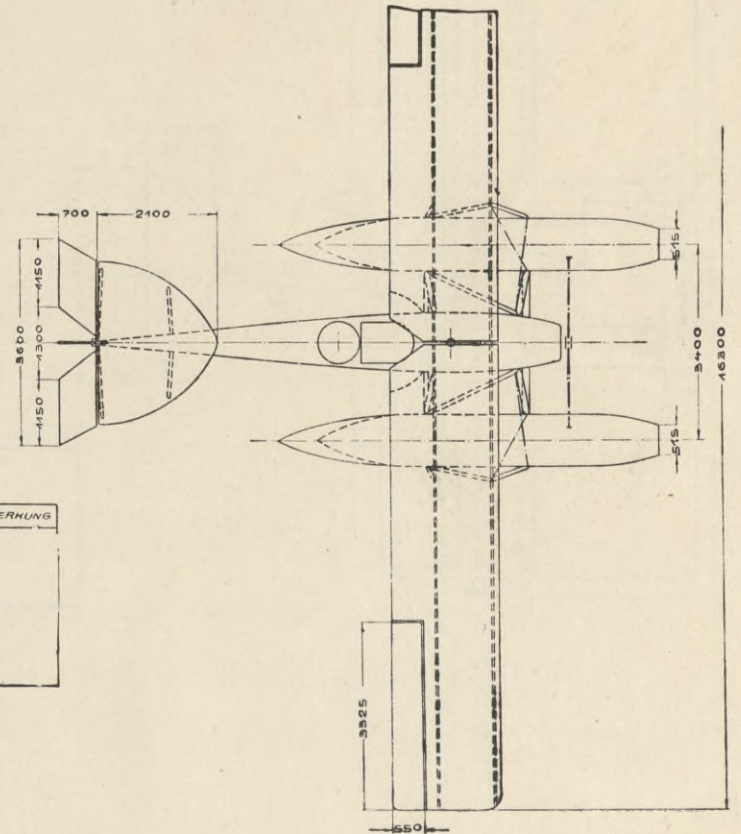
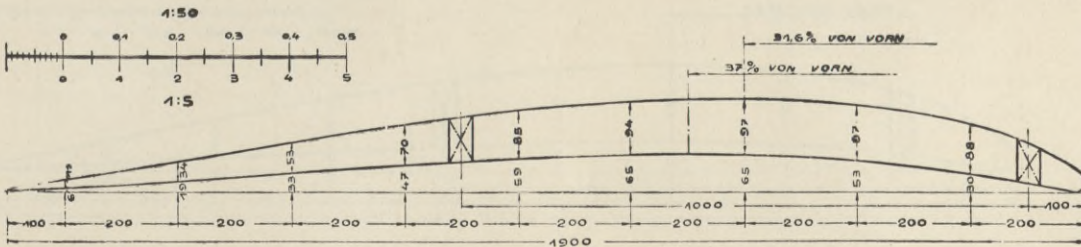
AUF MOTORACHSE BEZOGEN

± 0°



**BRANDENBURG** TYPE: K.W.  
 MARINE N<sup>o</sup> 588, 589, 590.

MAR. NR.	EIN-RIEHNUNG	DUFTANGEL	BETRIEBSTOFFE	LEERGEW.	STIEGZEITEN		BARD.	GESCHWIND.	ANLAUF.	TRAGFL.	BELASTUNG.	QUERRAUD.		MITTL.	SCHWIMMER.		METACENTR.		MASSENTMOMENT.	TRÄGHEIT.	BEMERKUNG.	
					500	1500						HÖHENRAUD.	SPANNUNGSRAUD.		GEWICHT.	GEWINN.	HÖHE.	MOMENT.				
					800	2000						F	PS.		KG.	KG.	M.	M.				
590	220	171117	370	250	4	2135	14,3	-	+2°	112	-	4+5	60,00	35,60	9,50	1,65	3,40	2385	0,056	1361	10,49	

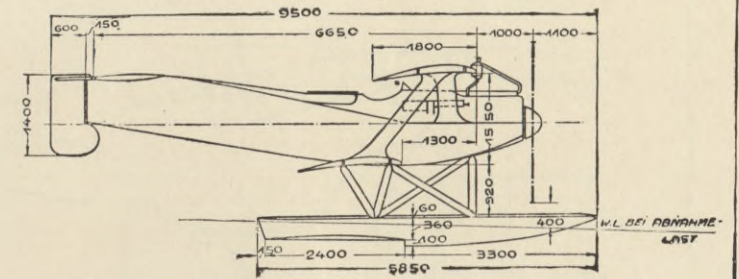
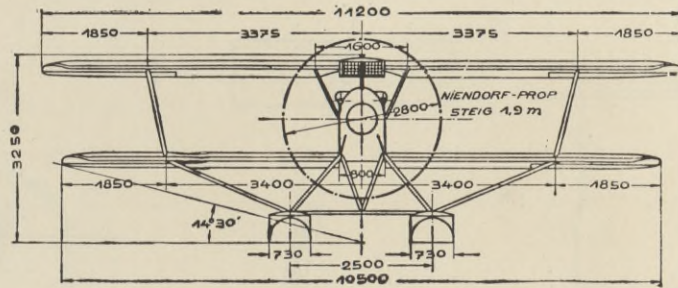


Warnemünde, d. 19. 11. 1918  
 See-Flugzeug-Versuchs-Kommando  
 Marine-Baumeister.



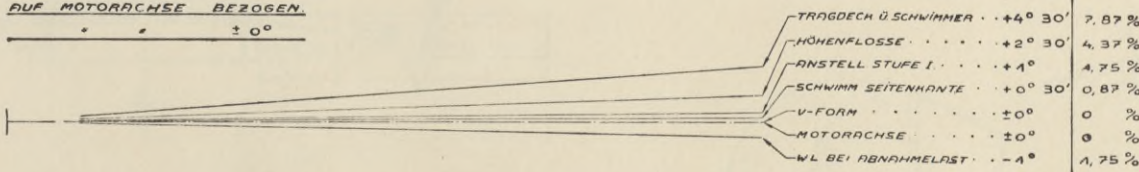






AUF MOTORACHSE BEZOGEN

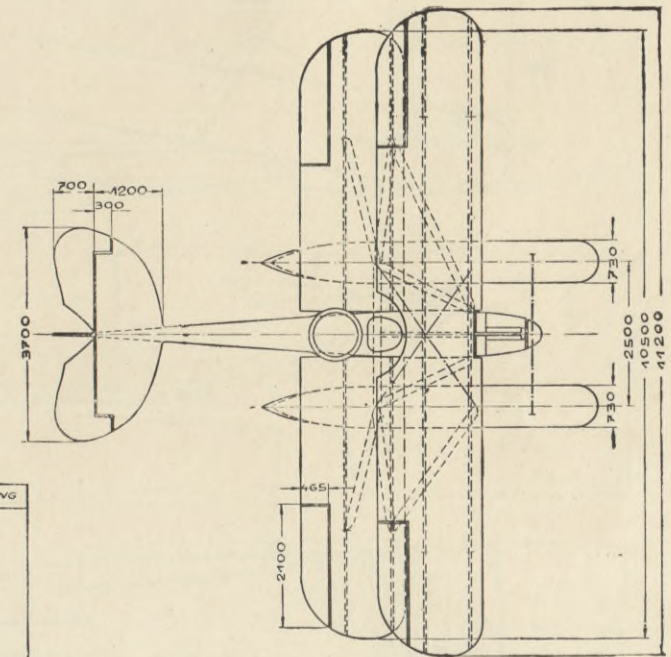
± 0°



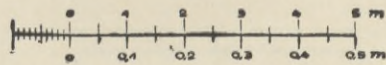
**BRANDENBURG, TYPE: W. 32.**

**MARINE N° 2282.**

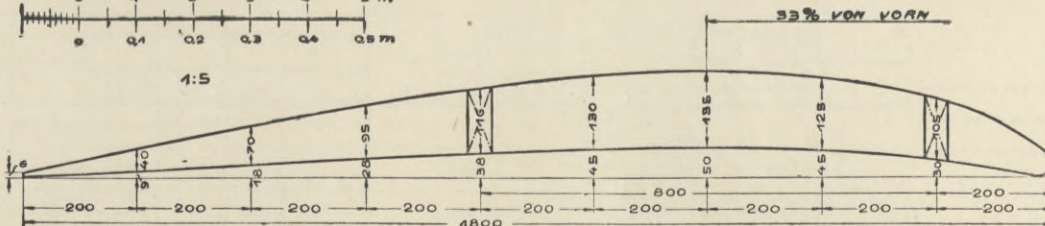
MAR. N°	MOTOR	EIN-TRUMF	RUF-ABGEL.	BETRIEBSSTOFFE	LEERGEW.	STEIGZEITEN		BARO. HÖHEN	GESCHWIND.	ANLAUF	TRAGFL.	BELASTUNG		QUERRUDER	MITTL. SCHWIMMER	METACENTRUMMASSENTR.		TRÄGHEITS- MOMENT	BEMERKUNG	
						500	1500					G	G			HÖHENHÖHEN	SEITENKIEFL.			HOHE
2282	160	3MG	136.18	258	181	4	1063	4.81	8,9	10,8	762	2,4	35,00	44,20	0,10	4,00	10,85	83,00	0,058	
	170	3,7.18	185	429	211	1544	11,6		+45°		6=7									



1:50



1:5

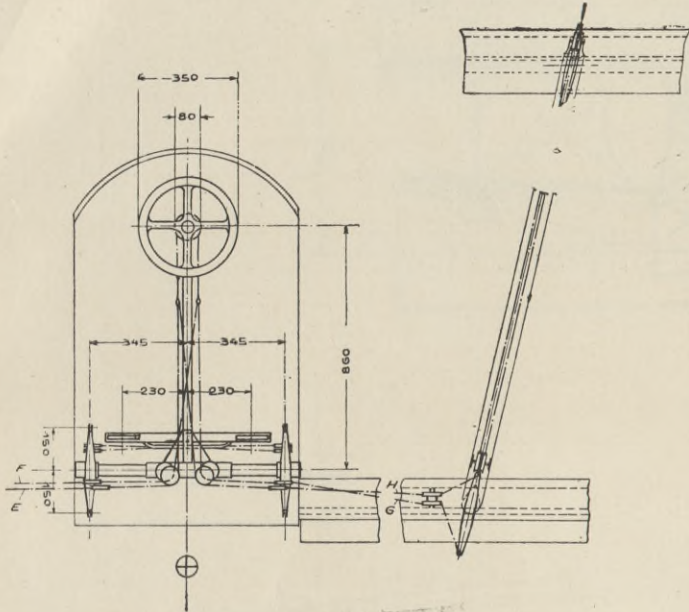


Worms, d. 15. VII 1918  
 See-Flugzeug-Versuchs-Kommando  
 Messer  
 Martin-Daenstler



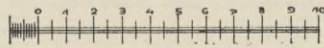




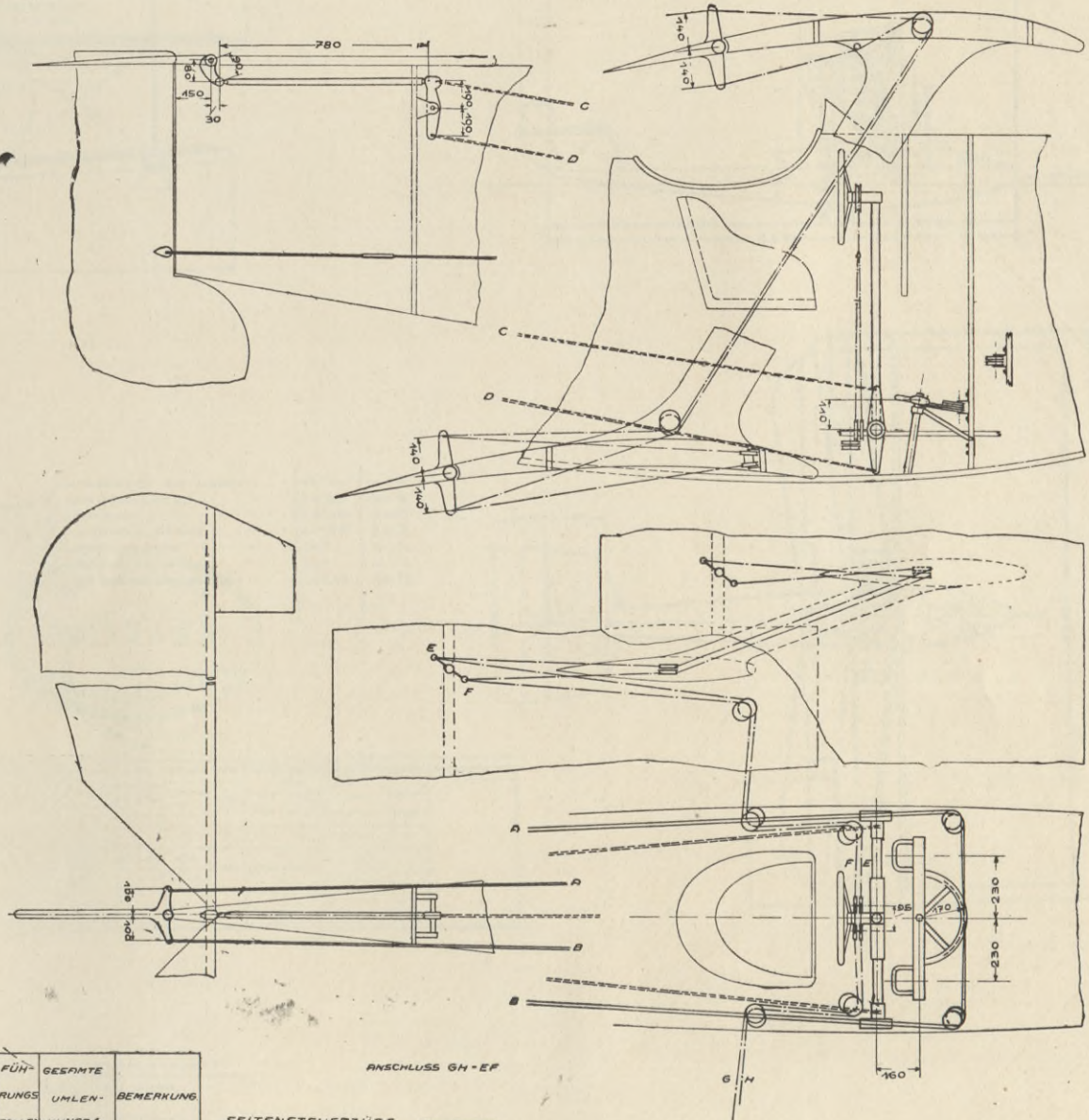


**STEUERUNG.**

MAR.-N<sup>o</sup> 2282.



1:10



STEUERUNG	RUDER		RUDERACHSE		FLOSSE	NEBELLENSE			UBERSETZUNG	FÜHRUNGSROLLEN	GESAMTE UMLENKUNGSWINKEL	BEMERKUNG
	BALANCE	ALLEIN	GESAMT	SCHNITTPUNKT		STEUERHEBEL	AN RUDER	AN RUDER				
	m <sup>2</sup>	m <sup>2</sup>	m <sup>2</sup>	m <sup>2</sup>	m <sup>2</sup>	mm	mm	mm	I	II	III	
HÖHEN-ST.	0,945	2 x 0,105	2,10	5,5	2,90	860	150	100	57	110,66		
SEITEN-ST.	0,83	0,43	0,96			230	170	90	135	110,55	2	87°
QUER-ST.	4 x 1,00		4,00			478	40		438	113,5	13	953°

ANSCHLUSS GN-EF

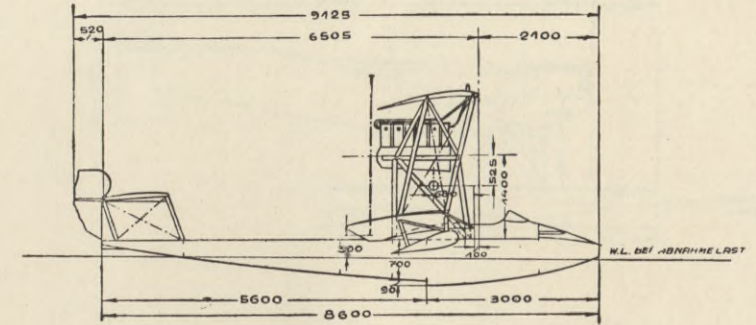
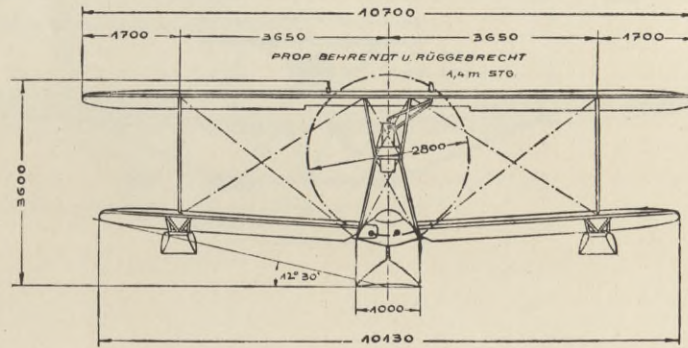
- SEITENSTEUERZÜGE ———
- HÖHENSTEUERZÜGE - - - - -
- QUERRUDERZÜGE ———

Wernsmünde, d. 4. September 1918.  
 See-Flugzeug-Versuchs-Kommando  
*Rosen*  
 Haupt-Baumeister.









RUF MOTORACHSE BEZOGEN

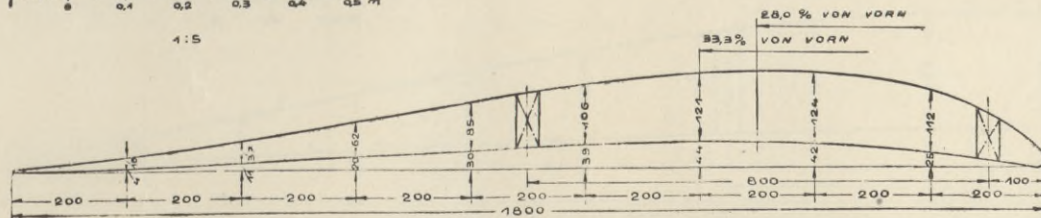
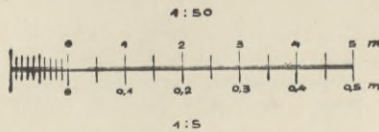
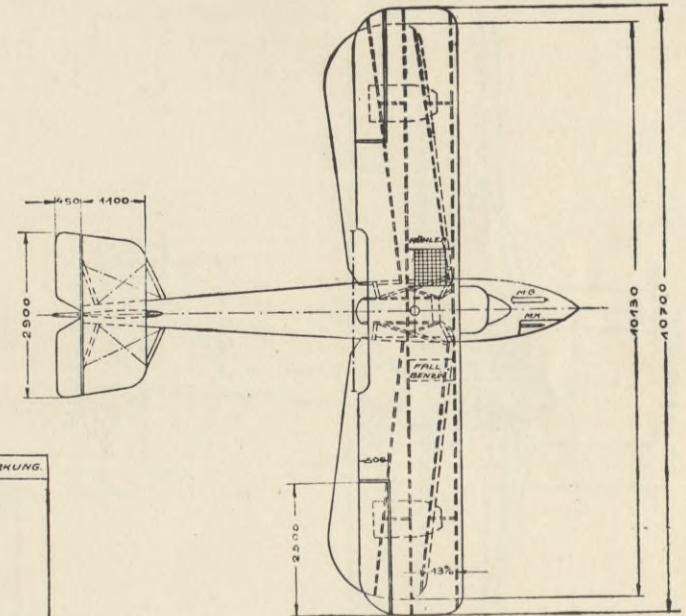
± 0°

TRAGDECK AM RUMPF	+6° 30'	11,3 %
HÖHENFLOSSE	+4° 30'	7,9 %
V-FORM	+3° 30'	6,11 %
ANSTELL. STUFE I.	+4° 30'	2,6 %
MOTORACHSE	± 0°	0 %
RUMPF-SEITENK.	± 0°	0 %
W.L. BEI ABNAHMELAST	-0° 45'	1,3 %

**BRANDENBURG FLUGBOOT TYPE: W.23.**

MARINE N<sup>o</sup> 1647.

MAR. NR.	MOTOR	EINRICHTUNG	AUFTR. ANGEL.	MTR. STOFFE VOLL ABNAHME	LEERGEW. ZULADD.	STEIGERLEITEN		BARO. 500 1500	GESCHWIND. START HORIZ.	ANLAUF WIND	TRAGFL. MIT QUERRUD.	BELASTUNG G/F	QUERRUD. HÖHENRUD. SEITENRUD. INHALT	MITTL. SCHWIMMER GEW. JNH.	METACENTR. HÖHE	MASSECTR. MOMENT BEI ABNAHME	TRÄG. HEITS ARM.	BEMERKUNG.				
						1000	3000															
1647	MERC. 1 MG	4,7 17	170	422 1/2	907	—	42,5	770	90	105	12	33	38	7,11	2,25	10,445	135	0,045	4,50	13,40		
	160 AMK	7,12 17		343	6,0	18,2									4,00							
	174,5	—	18,12 17	135 97 2	4250	7,7	38,3	-3	120	85	5+6				0,50							



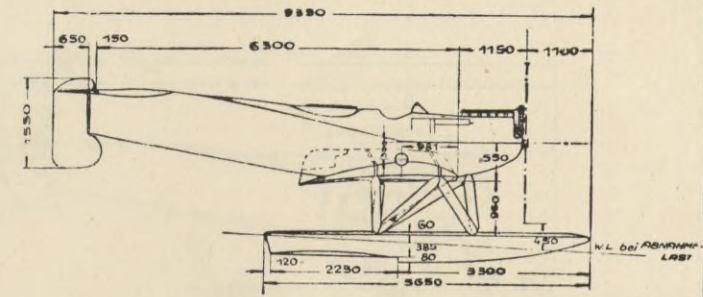
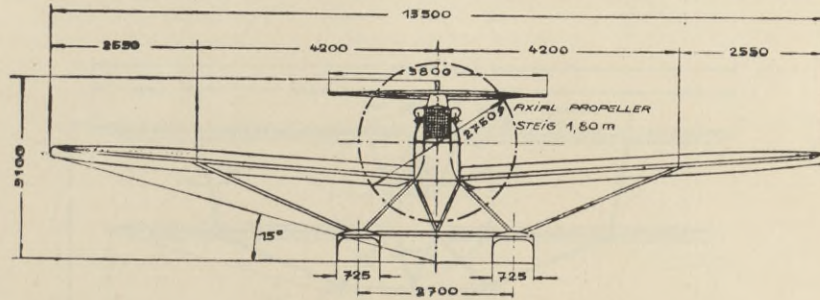
Warnemünde, d. 19. 2. 1914  
 See-Flugzeug-Versuchs-Kommando.  
*Mersen*  
 Marine-Baumeister





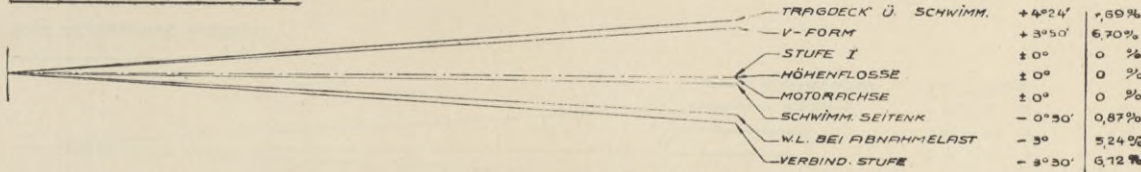


Zeichnung Nr. 14.



AUF MOTORACHSE BEZOGEN

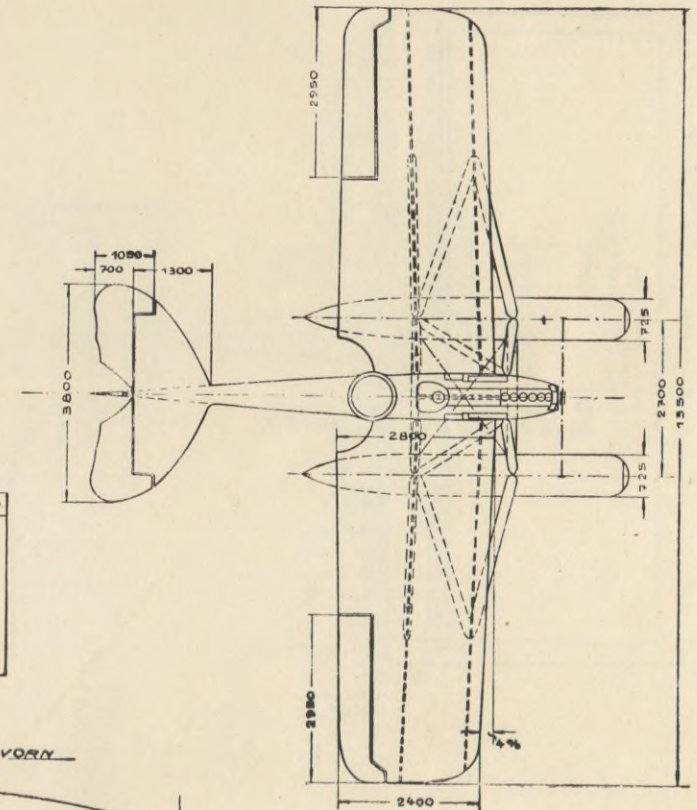
" " ± 0°



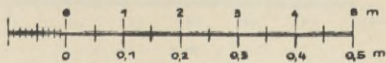
**BRANDENBURG** TYPE: W 29

MARINE N° 2204

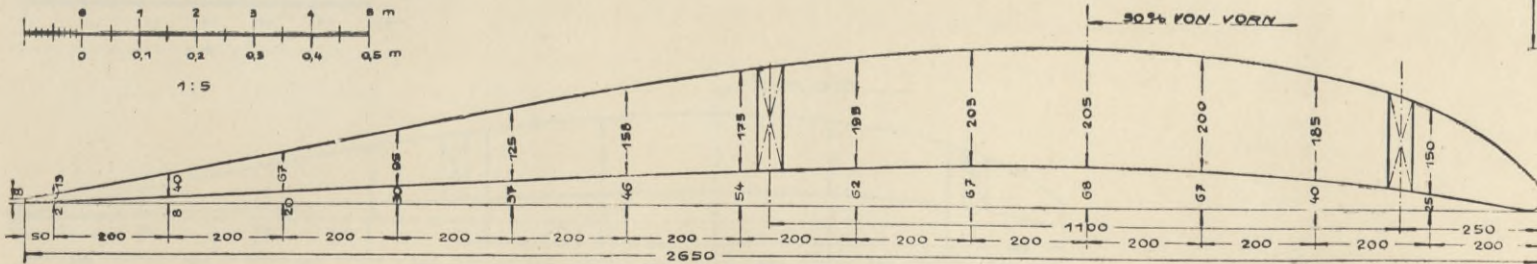
NR.	MOTOR	EIN- RICH- ANWEL- TUNG	FUHR- ANGEL	BETR. STOFFE	LEERGEW.	STEIGZEITEN		BARO- HÖHE	GESCHWIND.	ANLAUF- ZEIT	TRAGF. MIT QUERRUD.	BELASTUNG		QUERRUD. HÖHENRUK.	MITTL. SCHWIMMER- SPANNUNG	SCHWIMMER- GEWICHT		METACENTR. HÖHE		MOMENT BEI NEUTRALE	TRAG- HEITS- DAM	BEMERKUNG
						500	1500					G	G			KG	KG	M	M			
2204	BENZ C	17,1	18	200	140	4	1000	10,4	26,3	9,8	16,8	13	51,60	46,4	9,0	3,00	13,50	75	0,051	2,67	6,76	
	150	37,4	4,4	18			4,63	4,2	15,8					2,10	2,70	14,20						
	162,5	5,4	18	195	136	4	14,63	5,8	33,0	+6°	1,18	9,6	6,7									



1:50



1:5



Warnemünde, d. 26. APRIL 1918  
 See-Flugzeug-Versuchs-Kommando  
*Meesen*  
 Marine-Ingénieur

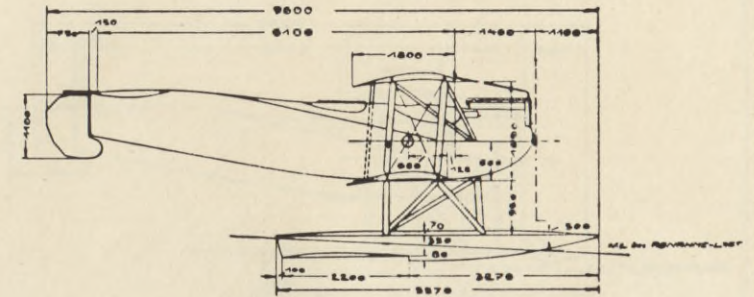
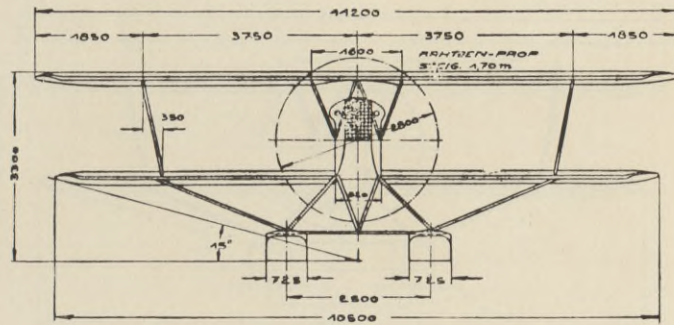




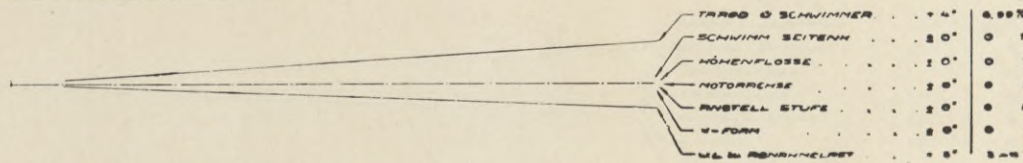


Tabelle siehe Seite 77; lfd. Nr. 16.  
 Stabilitätsblatt siehe Seite —; Nr. —.

Zeichnung Nr. 15.



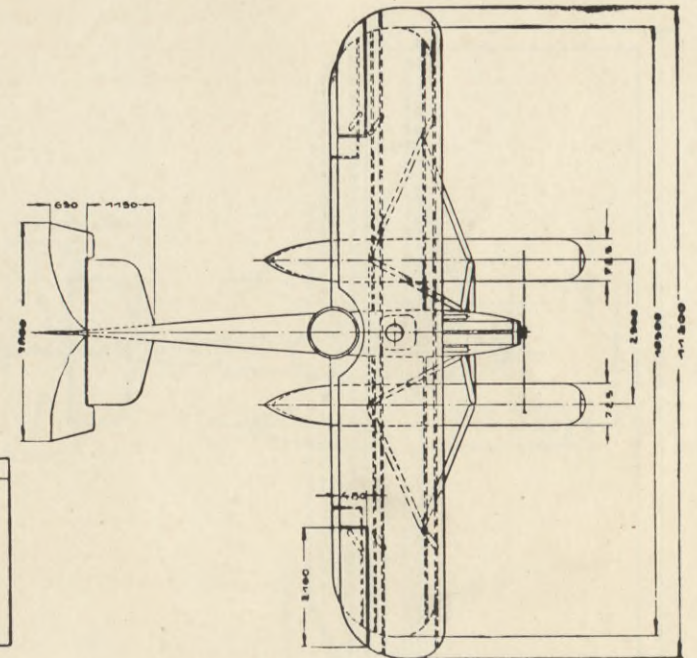
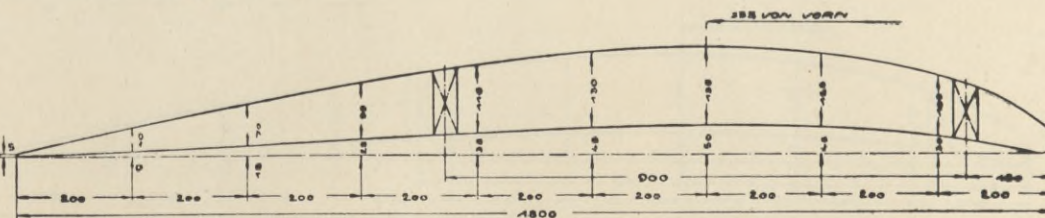
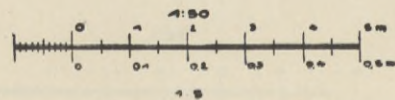
AUF MOTORACHSE BEZOGEN  
 1:0'



BRANDENBURG TYPE W-12

MARINE N° 2023

MVA	MOTOR	EIN-ACHS	AUFTR. ANZ.	BETR. ANZ.	STOFFE	LEERGEW.	STRECKEN	BRÜCKEN	GESCHW.	ANL. DUF	TARBEI.	BELASTUNG			QUERRUD.	MOTL.	SCHWINNER	NETZCENTR.	MOMENT	TARBEI.	BEMERKUNG				
												G	F	PS											
2023	150	375	284	48	109	442	47	1096	197	765	73	152	17	35	30	4400	510	400	1085	775	0055	5,04	5,00		
	103,0		6	2	18	170	4	1590	11,1																



Warnstands d. 19. III. 1918  
 See-Flugzeug-Versuchs-Kommando.  
 Messer  
 Marine-Beamten

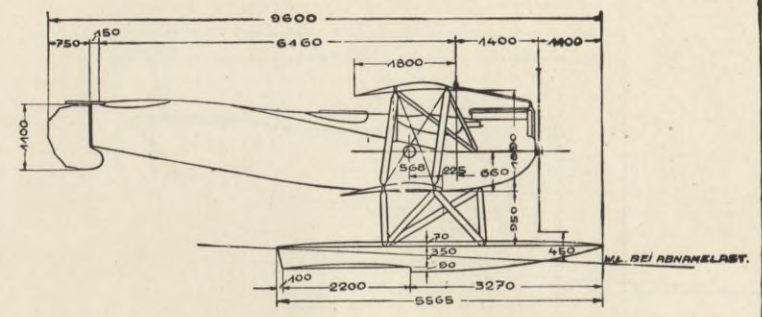
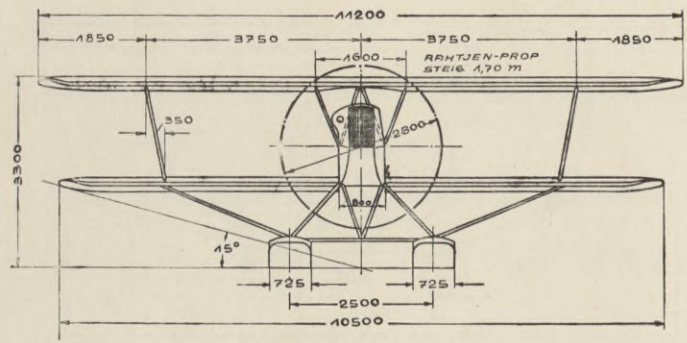




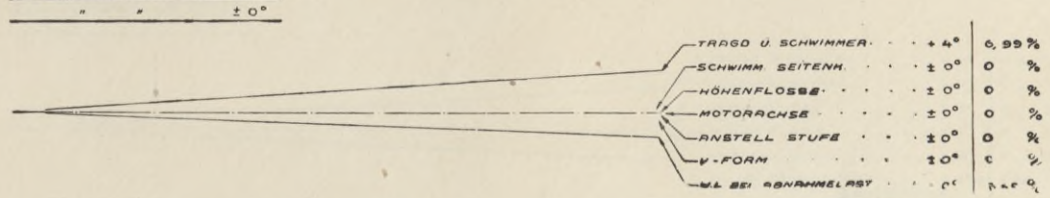


Tabelle siehe Seite 78; lfd. Nr. 17.  
 Stabilitätsblatt siehe Seite —; Nr. —.

Zeichnung Nr. 16.

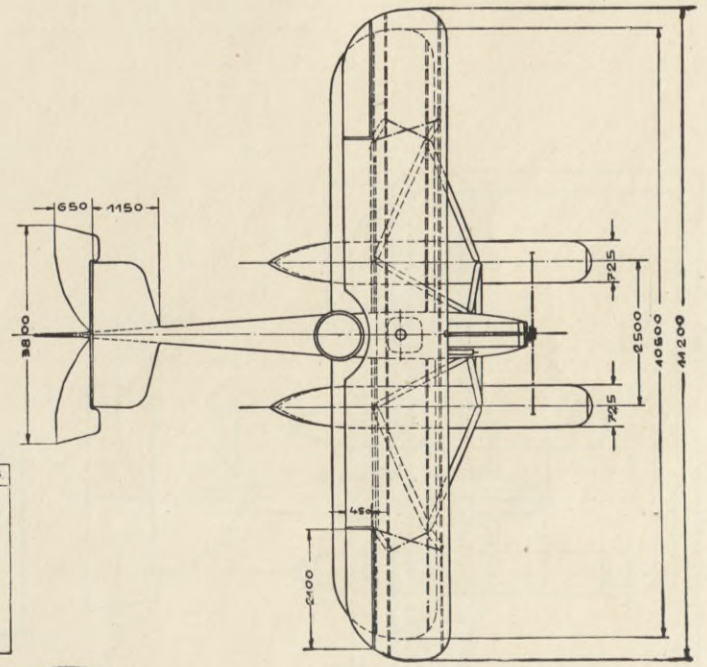


DUF MOTORACHSE BEZOGEN



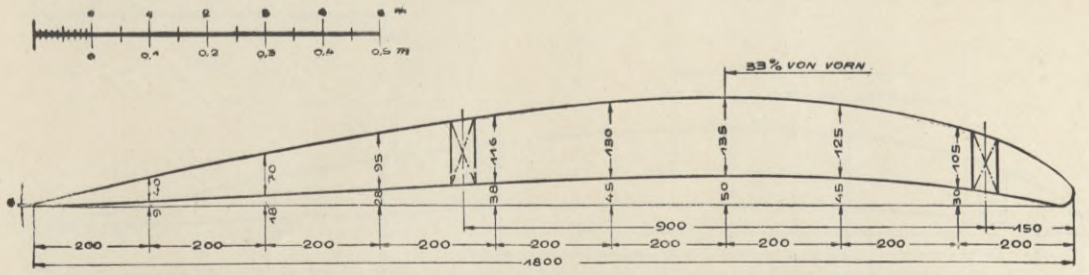
**BRANDENBURG** TYPE: W.12.

MARINE N<sup>o</sup> 2001+2019.



MAR.	MOTOR	EIN- RICH- TUNG	AUFTR. ANGEL.		BETR. STOFFE.		LEERGEW.		STEGREITEN.		BRAG.		GESCHWIND.		ANLAUF.		TRAGFL.		BELASTUNG.		QUERRUD.		MITTL. SCHWIMMER.		METZENTR.		ABSENTR.		TRAG.		BEMERKUNG.
			h	kg	kg	kg	kg	kg	kg	kg	kg	kg	kg	kg	kg	kg	kg	kg	kg	kg	kg	kg	kg	kg	kg	kg	kg	kg	kg	kg	
2001	BENZ C	10	9	17	198	140	4	997	-	120	768	90	1595	12	35,30	41,30	3,12	1,50	10,85	73,5	0,058	5,04	5,69								
	150	2,10	30	11,17			457	5,2	18,4																						
	160	6,12	170	122	4		1454	7,0	-	-2°	123	79	10+11																		

1:50



Warnemünde, d. 19. III. 1918  
 See-Flugzeug-Versuchs-Kommando.  
 Marine-Boomeister.

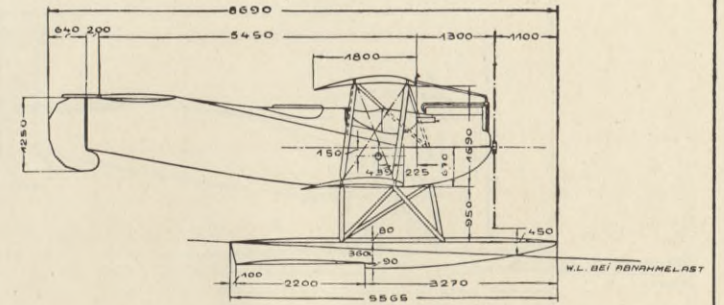
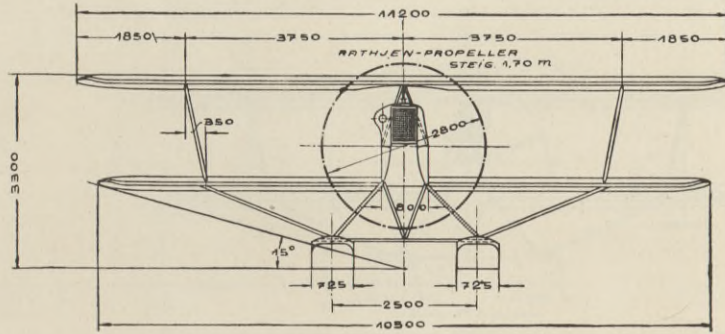






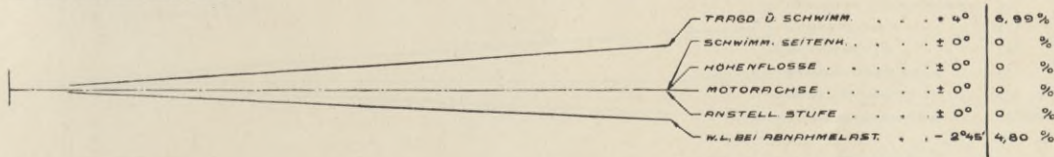
Tabelle siehe Seite 78; lfd. Nr. 18.  
 Stabilitätsblatt siehe Seite —; Nr. —.

Zeichnung Nr. 17.



DUF MOTORACHSE BEZOGEN.

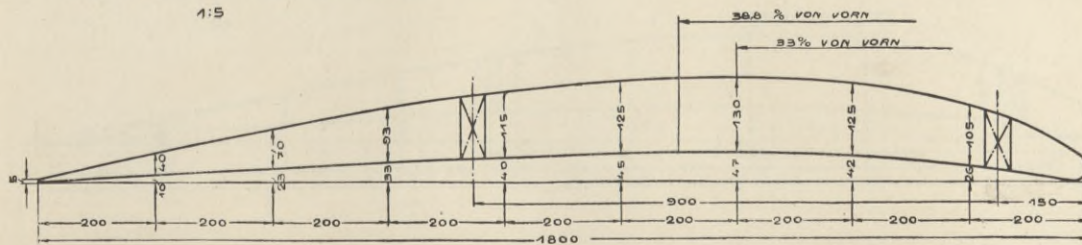
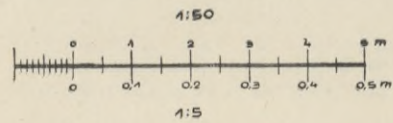
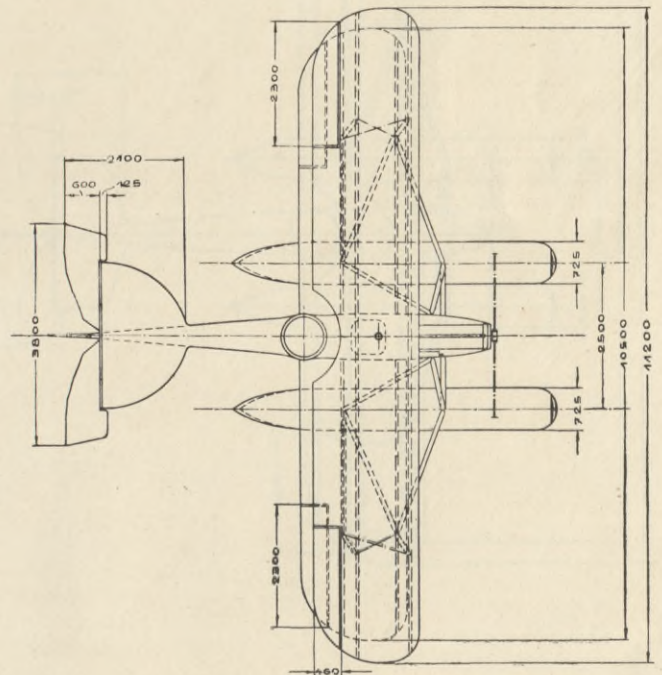
± 0°



**BRANDENBURG** TYPE: W 12.

MARINE N° 1413.

MAR. N°	MOTOR	EIN- RICH- TUNG	AUFTR. ANGEL	BETA VOLL ABNAHME	STOFFE	LEERGEW. ZULADUNG	STEIFEITEN		BRAG- GESCHWIND.	ANLAUF	TRAGFL.	BELASTUNG	QUERRUD.		MITT. SPANNUN	SCHWIMMER BEWICHT	METACENTR. HÖHE	MASSECTR. MOMENT	TRAG- HEITS DAM.	BEMERKUNG.		
							500	1500					G	F							HÖHENRUD.	SCHWIMM. SEITENRUD.
1413	BEN 2	ED	13,317	205	145	4,3	959	42,9	772	80	153,5	11	35,30	34,60	7,54	3,40	10,85	7,1	0,054	5,14	5,04	
	150	1MG	2,1217	170	122	4	271,4	58	20,9	-1°	121	11+12				1,70	2,50	142,0				
	103,5		6,1217	170	122	4	1230,4	77														



Seeflugzeug-Versuchs-Kommando  
 Flugzeugtechn. Konstr.-Abteilung.  
*Neesen*  
 Marine-Baumeister

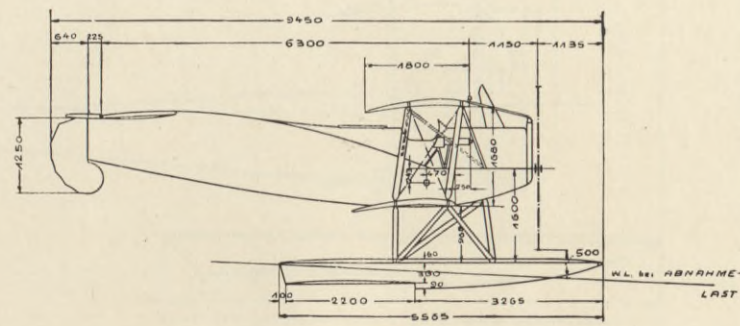
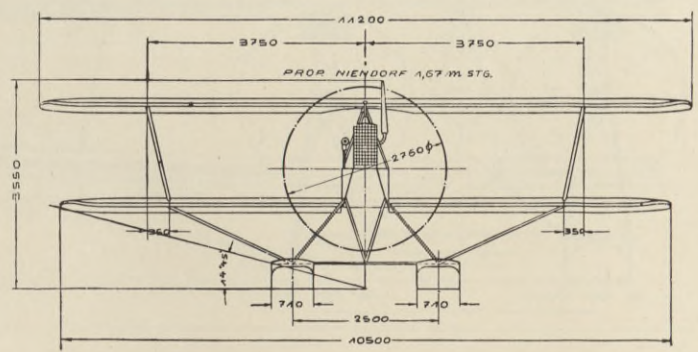




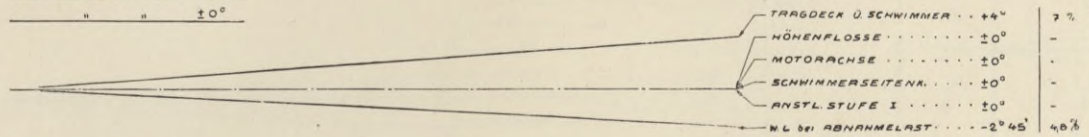


Tabelle siehe Seite 78; lfd. Nr. 19.  
 Stabilitätsblatt siehe Seite —; Nr. —.

Zeichnung Nr. 18.

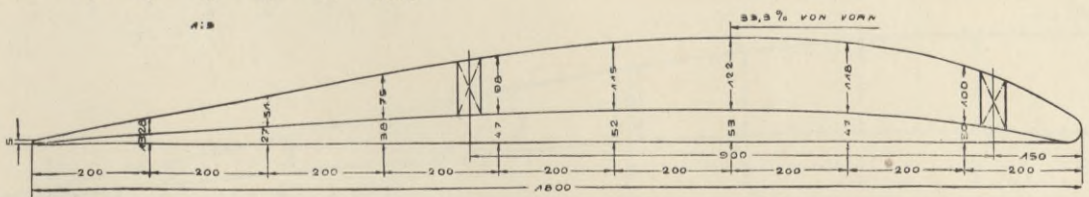
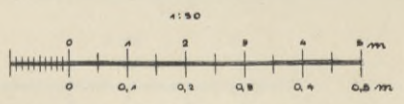
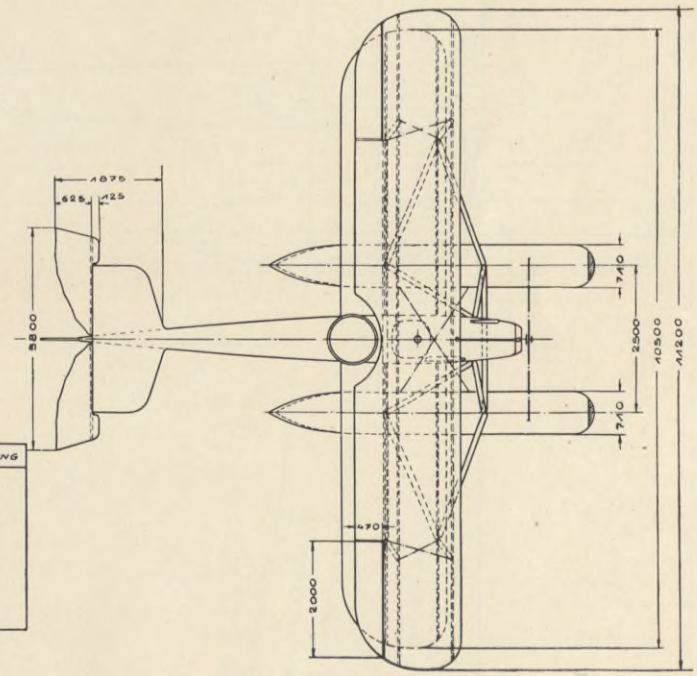


AUF MOTORACHSE BEZOGEN  
 " " ±0°



**BRANDENBURG** TYPE: W.12  
**MARINE** N<sup>o</sup> 1185

MAR. NR.	EIN- RICH- TUNG	AUFTR- ANGEL	BETA- STOFFE	LEERGEW.	ZULADG.	STEIFEITEN	BRAD- METER	GESCHWIND.	ANLAUF- TRAGFL.	BELASTUNG.	QUERRUC- MITTLER.	SCHWIMMER- SPANNUN- GEWICHT.	METACENTR- HÖHE	MASSENTR- MOMENT	TRÄG- HEITS- ARM	BEMERKUNG						
																	VOLL	500	1500	BODEN	START- HORIZ.	MIT
NE	YUNG	ABGEL.	ABNAHME	1000	3000	TEMP.	STEIG- LAND.	WIND	QUERRUC.	g	g	g	g	g	g	g						
				kg	STD	kg	MIN	MIN	GRAD	KM/STD	KM/STD	g/m	g/m	g/m	g/m	g/cm <sup>3</sup>						
	BENZ	5.1.17	109	140	5	977	—	16,2	756	86	156	14	35,50	40,8	8,8	3,500	10,05	79	0,055	5,01	5,69	
1185	150	2MG	10.II.17	160	115	4	457	7,6	24	—	110	—	1,700	—	—	0,76A	2,50	1420				
	162,9	17.II.17	160	115	4	1434	9,6	—	—	+10	120	—	8-8									



Seeflugzeug-Versuchs-Kommando  
 Flugzeugtechn. Konstr.-Abteilung.  
*Neumann*  
 Marine-Baumeister.

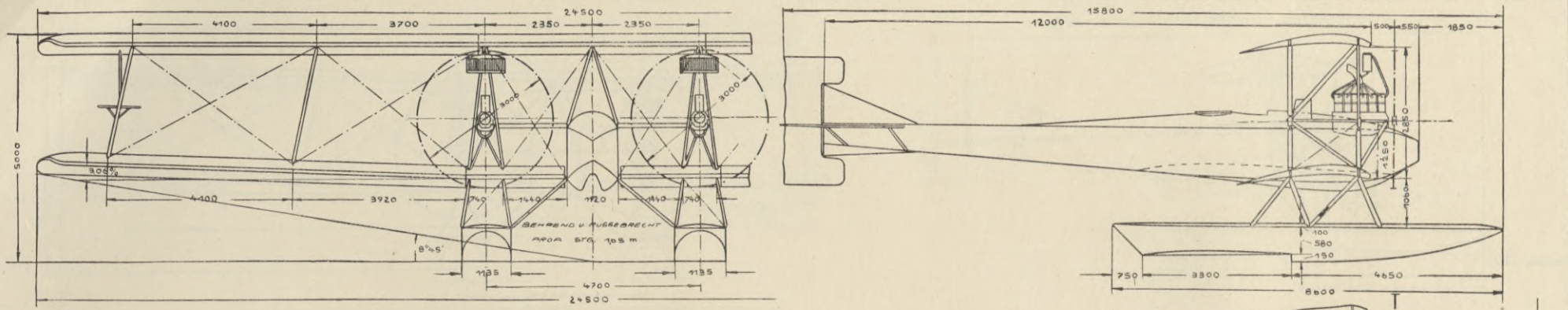






Tabelle siehe Seite 81; lfd. Nr. 38.  
 Stabilitätsblatt siehe Seite —; Nr. —.

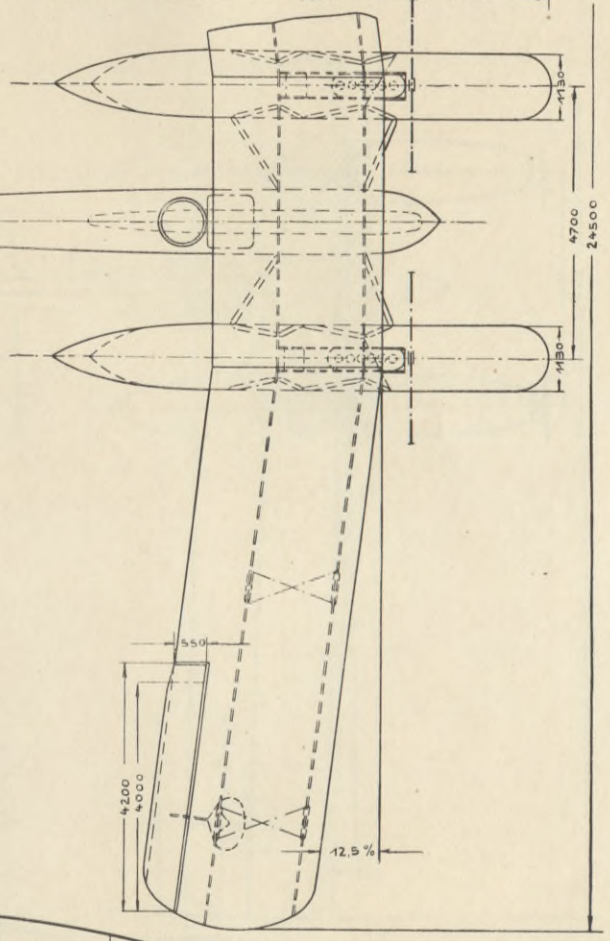
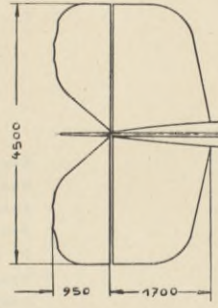
Zeichnung Nr. 19.



AUF MOTORACHSE BEZOGEN  
 0°

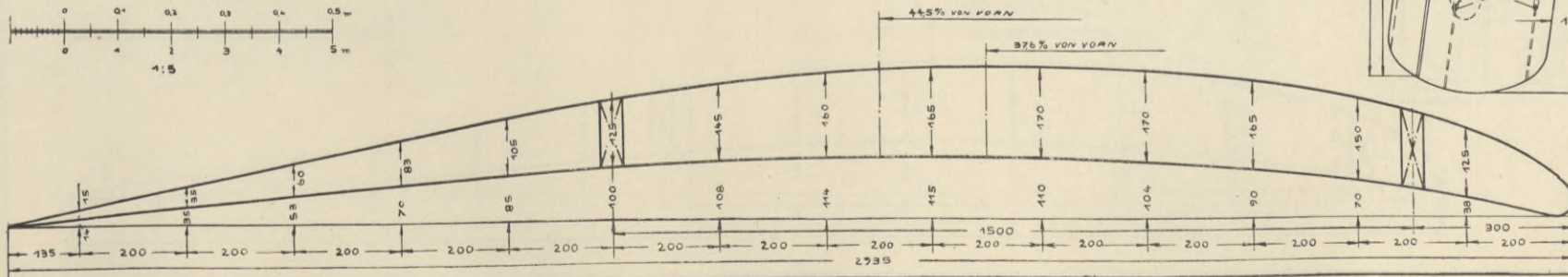
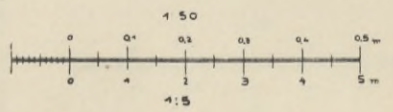
TRAGDECK U. SCHNITT	+ 3° 45'	6,55%
HÖHENFLÜGEL	+ 1° 8'	5,24%
STUFE IIBL	+ 1° 15'	2,18%
STUFE I	+ 1°	1,75%
MOTORACHSE	! 0°	0 %
SCHNITT SEITENK	! 0°	0 %
VERBIND STUFE	- 2'	3,49%

WL AN ABNAHMELAST



**BRANDENBURG** TYPE: G.D.W  
 MARINE N° 746

N°	N°	EIN- AUFTR. BETA STOFFE		LEBEGEN	STEIGLEITEN	BARO- GESCHWIND	ANLAUF		TARNOFL	BELASTUNG	QUERRAD	MITTL. SCHNITT	SCHNITT	NETZCENTR.	MASSENTZ.	TRAG.	BEMERKUNG
		WÄRMEN	BRAND				STRAH	NORIS									
746	BRVZ	F	18 16	1005	716	6	2,236	29	764	88	130	4,1	9,00	2,450	2,25		
	ZV200	M	12 17	920	684	5,4	1915	13,5	46	110	1-2	1,34	3,40	2,85	4,70	5000	
	451						4851	17,5									



Seeflugzeug-Versuchs-Kommando  
 Flugzeugtechn. Konstr.-Abteilung.  
*Meissen*  
 Marine-Baumeister

























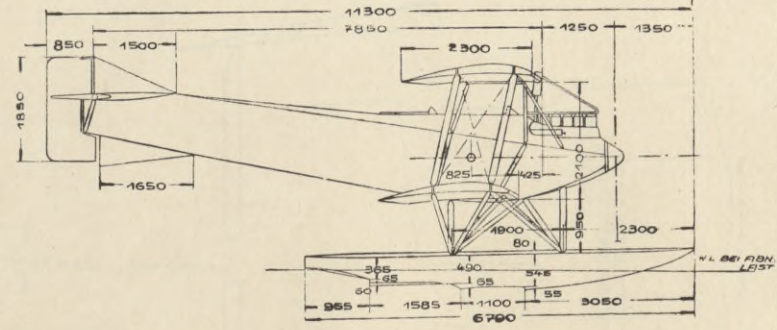
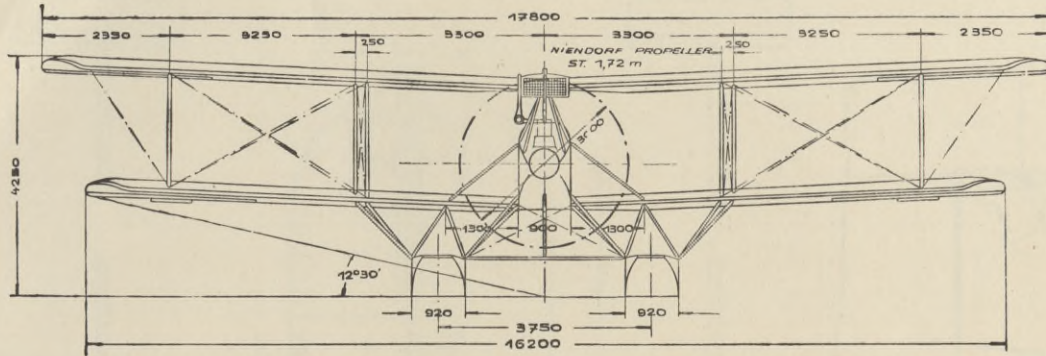






Tabelle siehe Seite 78; lfd. Nr. 22.  
 Stabilitätsblatt siehe Seite 68; Nr. 6.

Zeichnung Nr. 23.

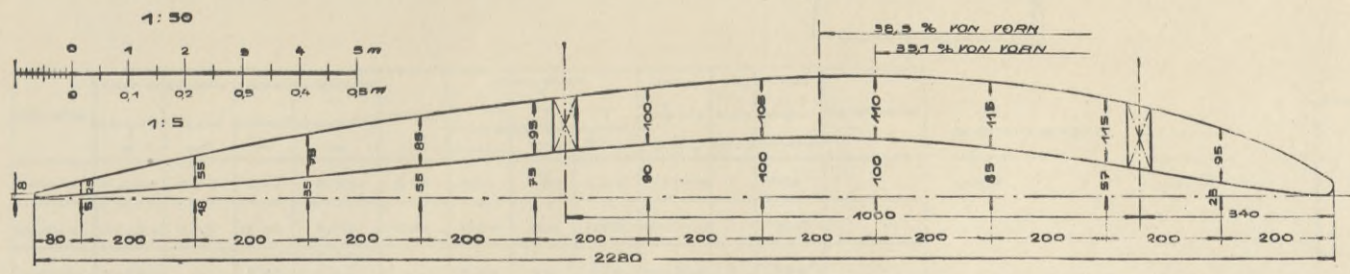
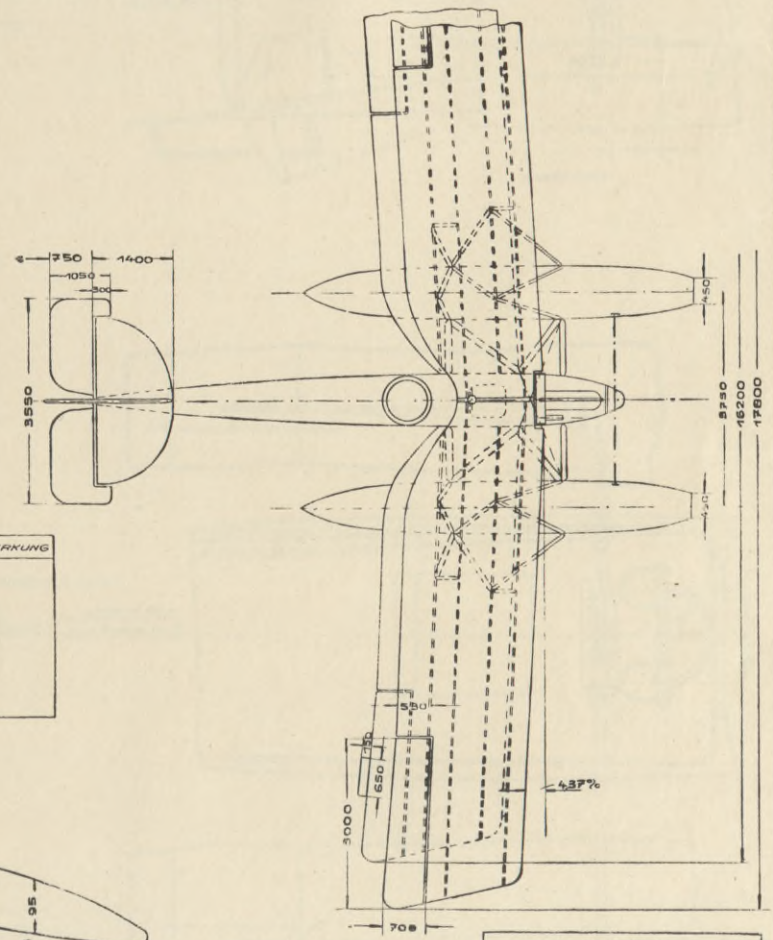


AUF MOTORACHSE BEZOGEN  
 " " ± 0°

STUFE I	+ 3° 30'	6,75%
TRAGDECK Ü SCHWIM.	+ 2° 30'	4,37%
VERBIND STUFE I U II	+ 2° 30'	4,37%
" " I U III	+ 2° 30'	4,37%
V-FORM OBEN U UNTEN	+ 2° 18'	4,02%
HÖHENFLOSSE	+ 2°	3,45%
STUFE II	+ 1°	1,75%
" III	+ 1°	1,75%
SCHWIMM. SEITENK.	+ 0° 30'	0,87%
MOTORACHSE	± 0°	0%
W.L. BEI ABNAHMELAST	- 1°	1,75%

**FRIEDRICHSHAFEN** TYPE: FF 59C  
 MARINE № 1822

MAR. NR.	EIN- RICH- TUNG	MOTR. ANGEL. ABGEL.	BETR. STOFFL. VOLL. ABNAHME	LEERGEW. ZULROS	STEIFIGKEITEN		BARO. METER	GESCHWIND. START HORIZ.	WIND	PHL. WIND	TRAGFL. MIT QUERRUD.	BELASTUNG		QUERRUDER MITTL. SCHWÄRMEN	METACENTR. HÖHE	MASSCENTR. MOMENT BEI ABNAHME	TRAG. HEITS ARM	BEMERKUNG		
					500	1500						F	S							
1822	BENZ	WPT	27.8.12	408	286	53	158.0	83	142	30	71,50	3145	9,77	3,80	17,00	115	0,048	15,35	9,15	
	200	2MG	20.2.18	390	273	53	158.0	83	142	30	71,50	3145	9,77	2,40	13,25	115	0,048	15,35	9,15	
	230		4.9.18	390	273	53	224.0	83	142	30	71,50	3145	9,77	1,30	0,90	115	0,048	15,35	9,15	

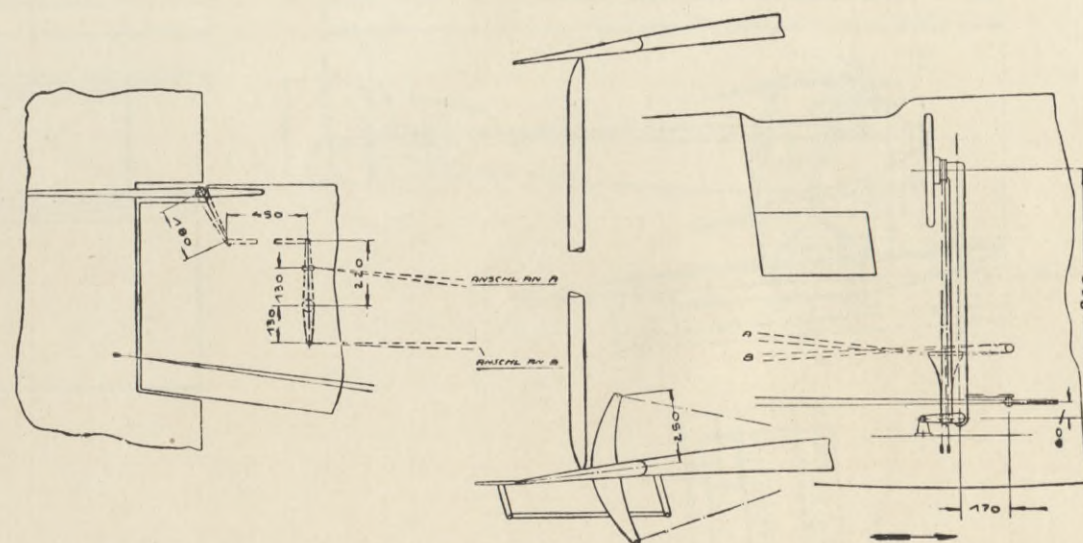
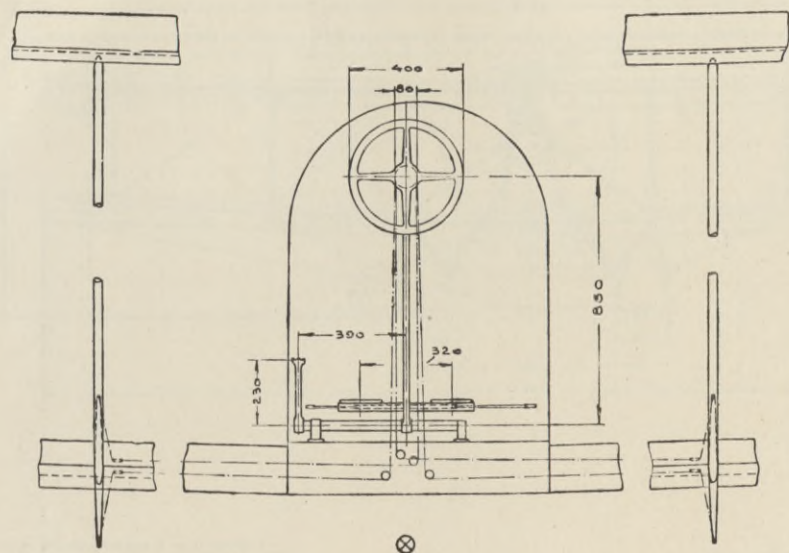


Wärmemasse 4 22 Jan 1919.  
 See-Flugzeug-Versuchs-Kommando  
*Mersen*  
 Marine-Boomeister.





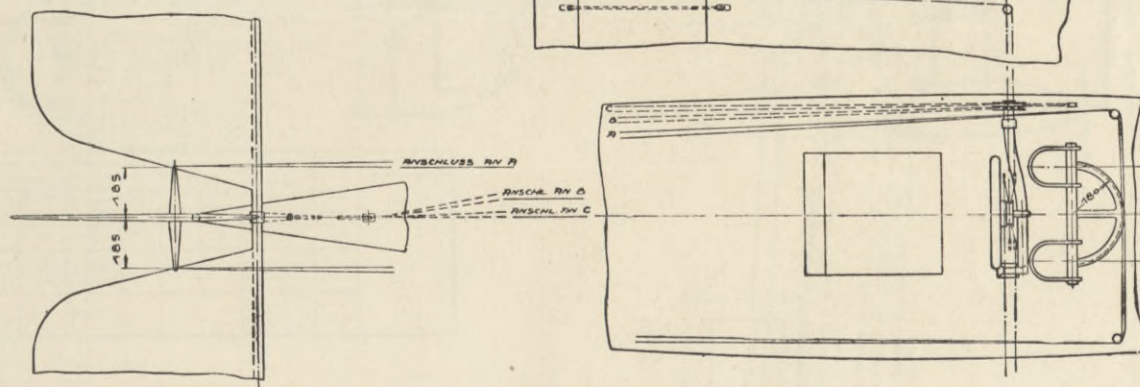
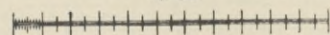




STEUERUNG

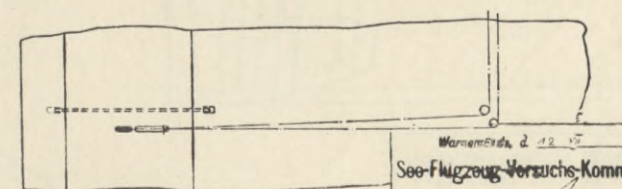
MARINE N<sup>o</sup> 1822

1:10



STEUERG	AUDEA → BALANCE m <sup>2</sup>	BALANCE ALLEIN m <sup>2</sup>	AUDEA GEBANT m <sup>2</sup>	AUDEARENSE SIS SCHWEPPUNT m	FLOSSE m <sup>2</sup>	NEBELLÄNGE			ÜBER- SETZUNG I II III	PÜN. AUMS ROLLEN	GESAMTE WINKEN- AUMS 4	BEMERKUNG
						UNVERBÄR. PUNGENSTEUER m/m	AM AUDEA m/m	AM AUDEA m/m				
HÖHEN-ST	1.230	0,25	2,55	6,50	3,15	800	230	220	37-1	1.995	1	180°
SEITEN-ST	1.120	0,33	1,53	6,70	1,00	160	180	185	00-1	1.103	1	90°
QUER-ST	4.183	—	7,32	7,40 0,70	—	400	40	250	10-1	1625	4	300°

SEITENSTEUERZÜGE  
 HÖHEN \* \* \*  
 QUER \* \* \*



Worms, d. 12. 17  
 See-Flugzeug-Versuchs-Kommando  
 Heisen  
 Marine-Dasimeter





















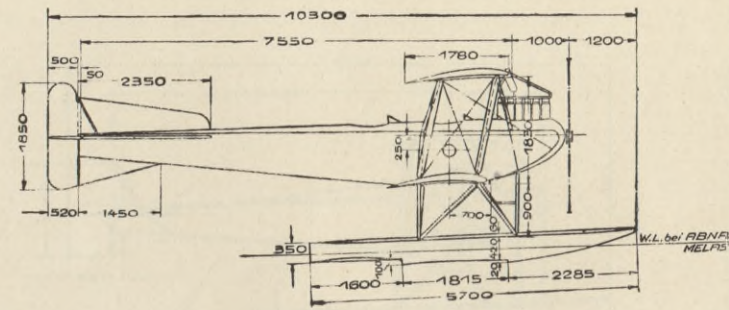
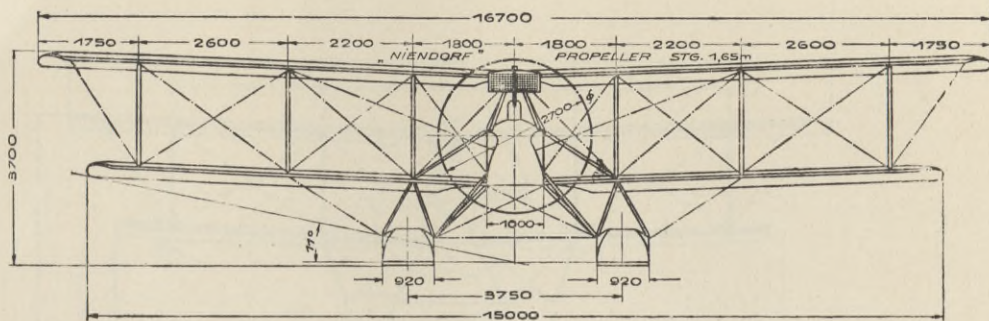








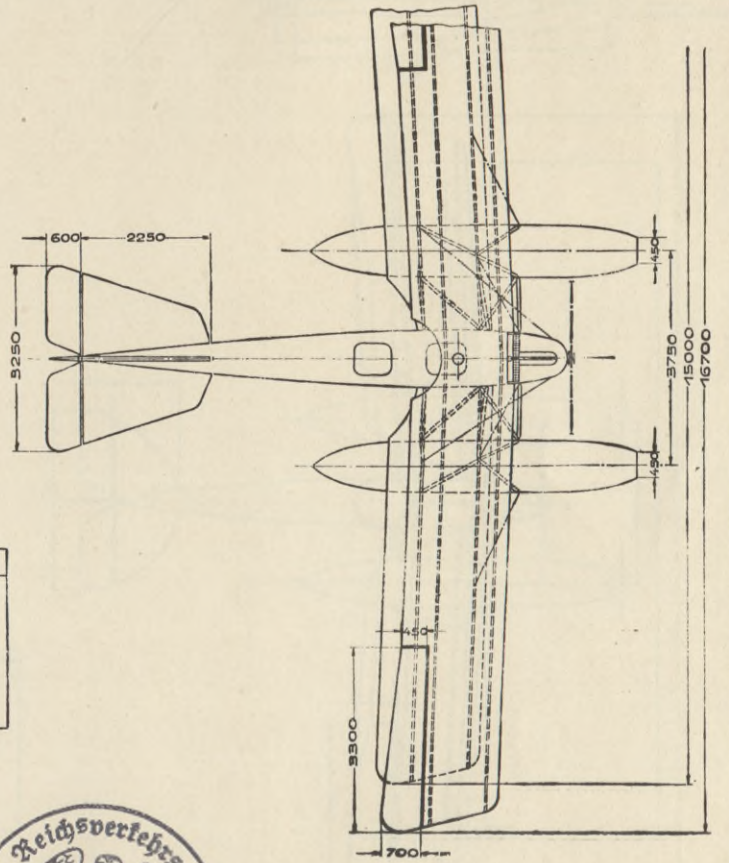




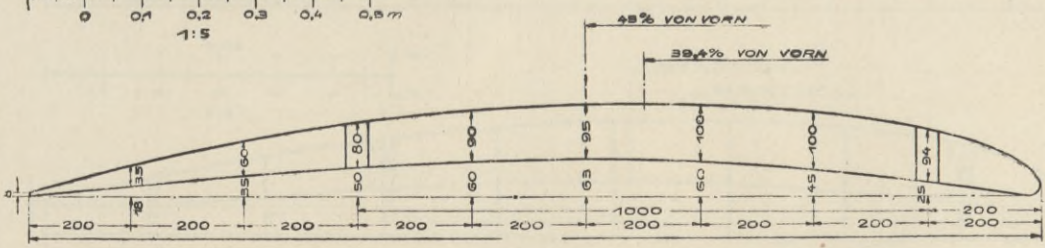
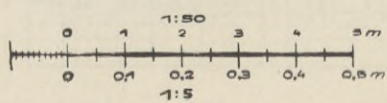
AUF MOTORACHSE BEZOGEN  
 " " ± 0°

ANSTELL. STUFE I	+ 8°	8,75%
" " II	+ 4°	6,99%
TRAGDECK ANSTELL.	+ 3° 45'	6,55%
V-FORM	+ 2° 30'	4,37%
ANSTELL. STUFE III	+ 2° 15'	3,93%
SCHWIM. SEITENK.	+ 2° 12'	3,84%
VERB. STUFE I U. II	+ 1° 45'	3,06%
W.L. BEI ABNAHMELAST	+ 1° 30'	2,62%
MOTORACHSE	± 0°	0 %
HÖHENFLOSSE	± 0°	0 %
VERB. STUFE I U. II	- 3°	5,24%

**FRIEDRICHSHAFEN** TYPE: FF 33 S  
 MARINE N<sup>o</sup> 3001 - 3030



MTR. NR.	MOTOR	RICH. TUNG	AUFTR. ABGEL.	BETR. STOFFE VOLL	LEERGEW.	STRECKEN	BARO. METER	GESCHW. SPIRA. HORIZ.	ANLAUF WIND	TRAGF. MIT QUERRUD.	BELASTUNG		QUERRUDER		MÜTT. SPANNUNG	SCHWIMMER GEW. INHALT	METACENTR. HÖHE		MASSENTRÄG. MOMENT BEI ABNAHME ARM	HEITS-TRÄG.	
											G F	G PS	HÖHENHÖHEN RUDER FLOSSE SEITENKIEL - RUDER FLOSSE	ENTFERN.			M G	M G			
	BENZ	180	24	110	4	1082,5	24,5	765	80	110	13	52,50	28+3	8,97	3,68	1588	82,5	3,047	9,06	7,14	
	164	20	5-10	200	140	4	391	109							1,05	4,24					
				1000	3000																



Warmbind. d. 12. 12. 1918.  
 See-Flugzeug-Versuchs-Kommando  
 Marine-Bauverleihen

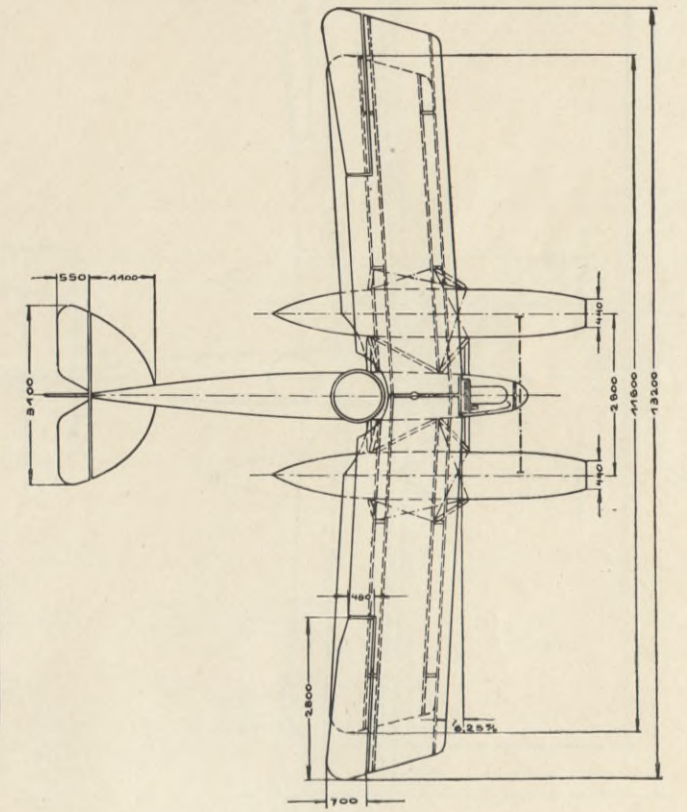
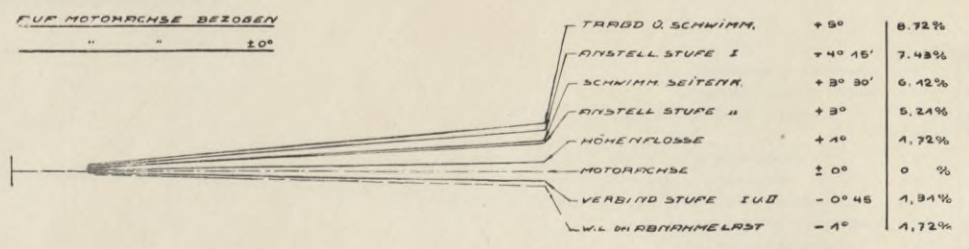
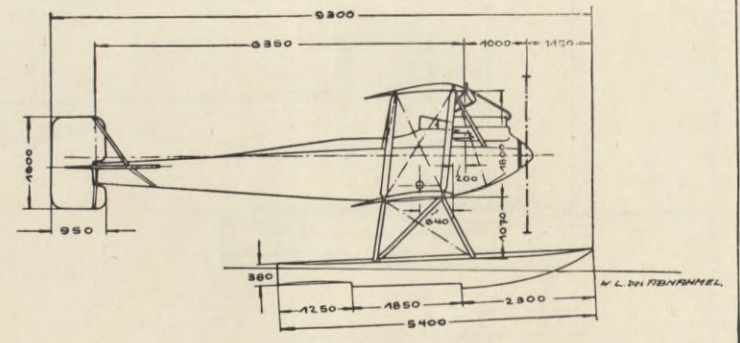
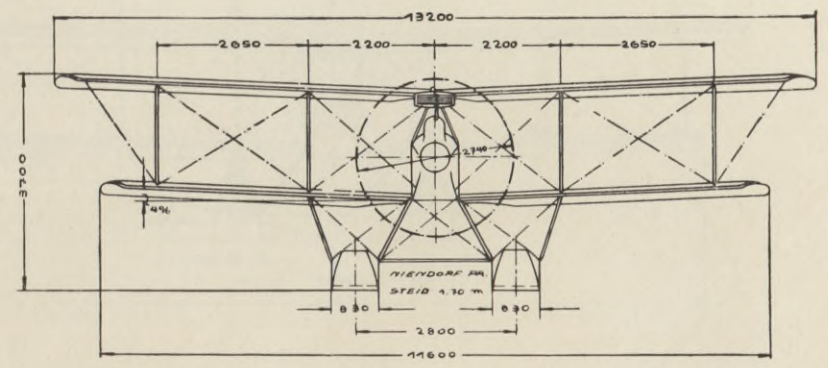






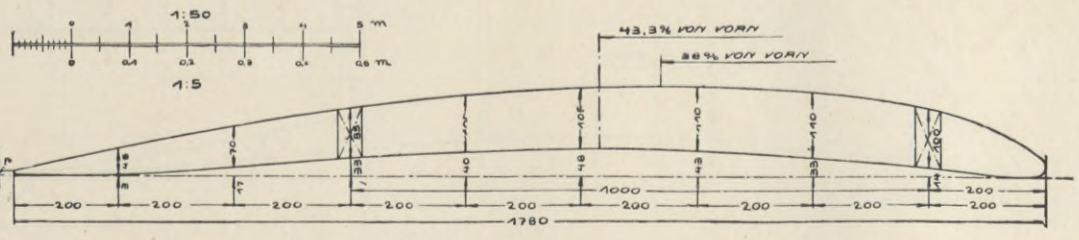
Tabelle siehe Seite 79; lfd. Nr. 27.  
 Stabilitätsblatt siehe Seite 69; Nr. 8.

Zeichnung Nr. 29.



**FRIEDRICHSHAFEN** TYPE: FF 33L2MG  
 MARINE № 1577-1596

MAR. NR.	MOTOR	RICH. ANZEL	BETA STOFFE		LEERBEK. ZULADG.	STEIFEITEN		BRIG.	BESCHNITT	ANLAF	TRAGFL.	BELASTUNG		QUERRUD.	MITTL. SCHWIMM.	METACENTR.		MOMENT	TÄND.	BEMERKUNG.
			VOLL	ZULADG.		FEINE	STEIF.					F	F <sub>50</sub>			HÖHEN	BEWICHT.			
1583	150	2.H. 13.8.17	144	4	457	8.7	17.2	76.7	90	126	12	40.00	34.40	8.88	12.40	77.4	0.255	7.84	4.08	



See-Flugzeug-Versuchs-Kommando.  
*Meerew*  
 Marine-Baumeister.

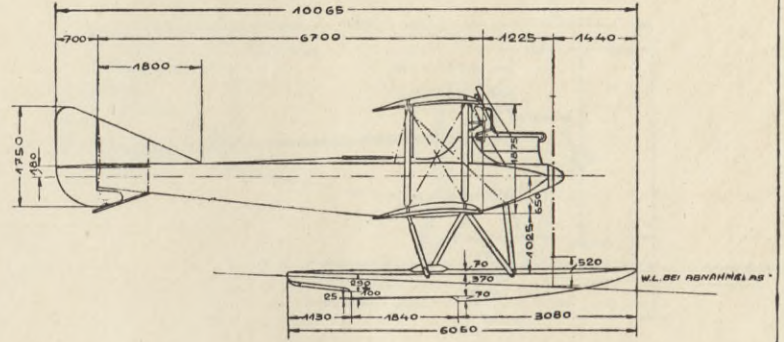
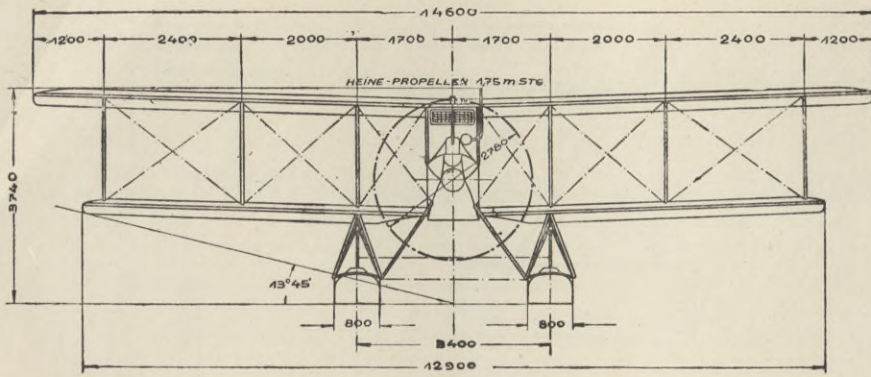




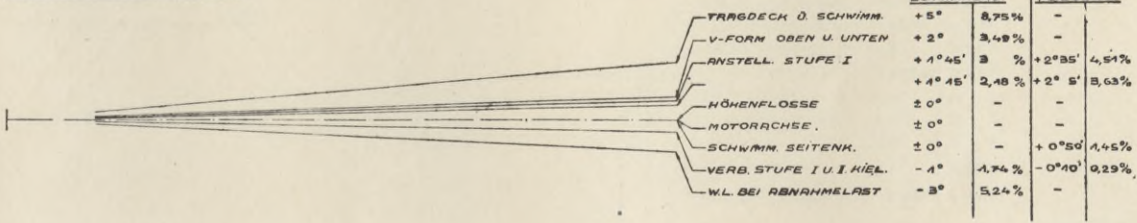
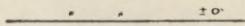


Tabelle siehe Seite 79; lfd. Nr. 28.  
 Stabilitätsblatt siehe Seite —; Nr. —.

Zeichnung Nr. 30.

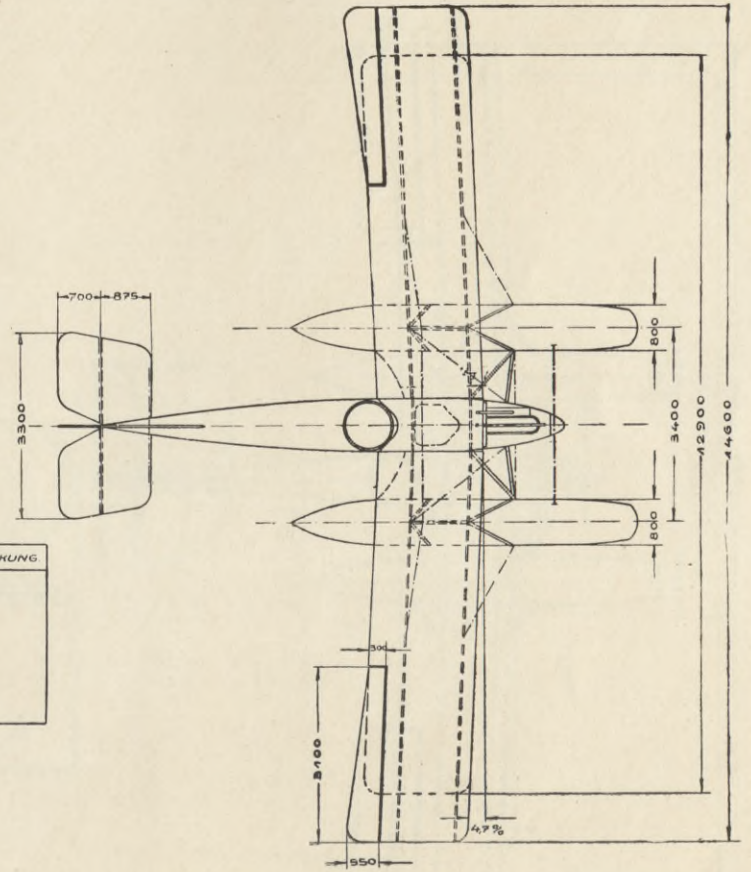
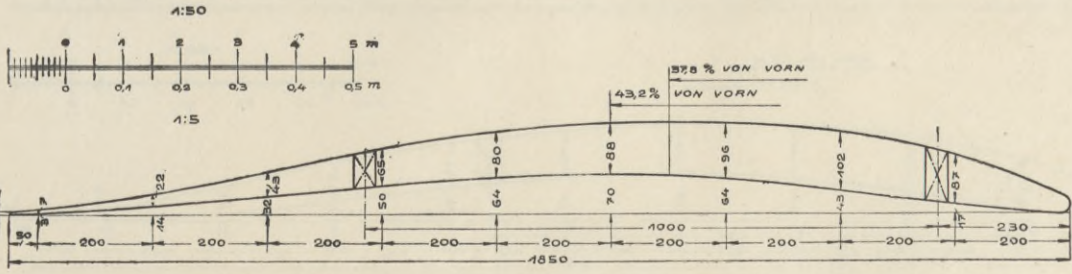


AUF MOTORACHSE BEBOGEN



**GOTHA** TYPE: W.D.13.  
**TÜRKEN-FLUGZEUG.**

MAR. NR.	MOTOR	EIN- AUFTR.		BETR. STOFFE	LEERGEW.	STEIGZEITEN		BRUD. METER	GESCHWIND.		ANL. WIND	TRAGFL. MIT QUERRUD.	BELASTUNG		QUERRUD. HÖHENRUD.	MITTL. SPANN. SCHWIMM.	SCHWIMMER		METR. CENTR. HÖHE		MASS. CENTR. MOMENT BEI ABNAHME ARM	TRAG. HEIT'S ARM	BEMERKUNG
		RECH.	ANGEL.			ZULADG.	500		1500	START			HORIZ.	G			G	SEITENRUD.	INHALT	M <sub>G</sub>			
					1000	3000						4,9	2965	8,9	2,70	13,75	86	0,05	-	-			
	BENZ				1061		14,0	760	85	1315	13				2,00								
	160	2112	12		402	30	24,0								1,175	3,40	1525						
	1643	1714	15		1463	9,0	50,5																

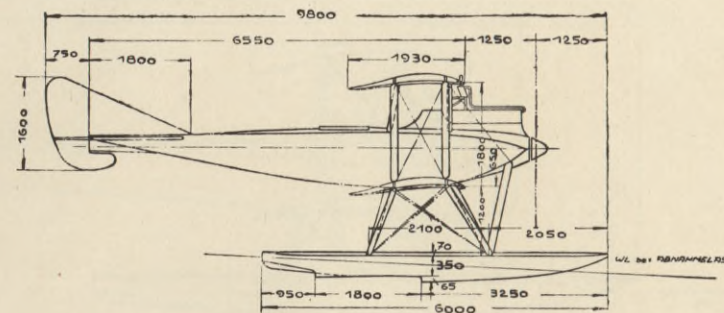
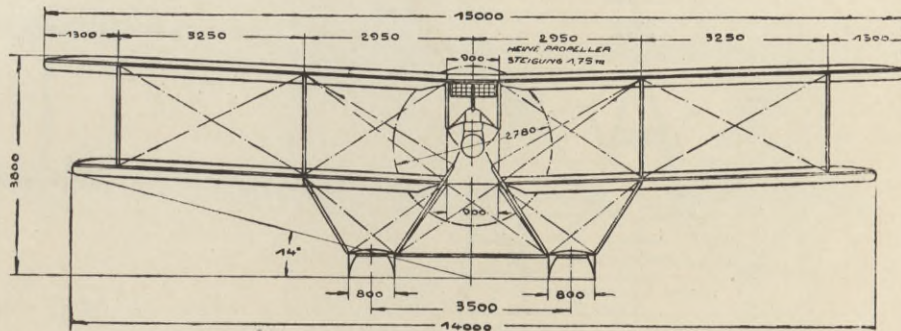


Warnmünde, d. .... 19  
 See-Flugzeug-Versuchs-Kommando  
 Meurer  
 Martin Baummeister



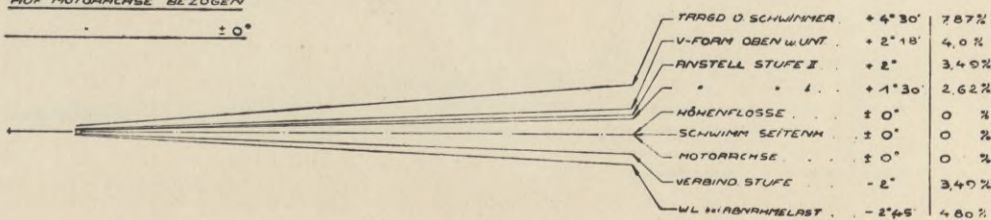






AUF MOTORACHSE BEZOGEN

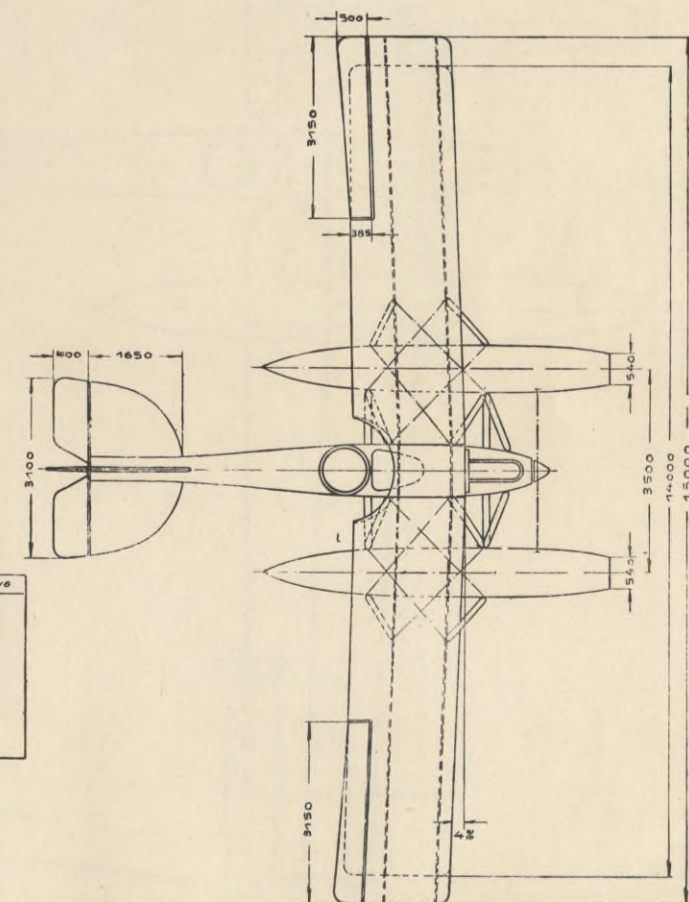
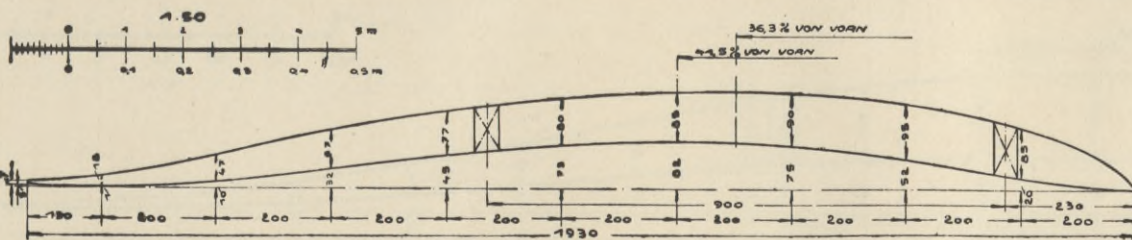
± 0°



**GOTHA** TYPE W.D. 9

**TORRENFLUGZEUG**

MMA NR	MOTOR RICH.	EIN. RUMTR. RANGEL	BETA-STOFFLEERBEW.		STEIGLEIT		BRAD. METER	GESCHWIND. START HORIZ.	ANLEUF. WIND	TARGFL. HIT	BELASTUNG		QUERRAUDE		MITTL. SPANNUN.	SCHWIMMER		METACENTR. MÖHE		MASSENTR. MOMENT BEI ABWÄHREL.	TARGD. NETZS. RAH	BEMERKUNG	
			VOLL	ZULADG.	500	1500					TEHR	STEG	LANDG.	RUDEFL.		SEITENWELFL.	ENTREH.	GEWICHT	BEW. STW.				HTO
			kg	STO	kg	mm	km/h	km/h	km/h	km/h	km/h	kg/cm <sup>2</sup>	kg/cm <sup>2</sup>	kg/cm <sup>2</sup>	kg/cm <sup>2</sup>	kg/cm <sup>2</sup>	kg/cm <sup>2</sup>	kg/cm <sup>2</sup>	kg/cm <sup>2</sup>	kg/cm <sup>2</sup>	kg/cm <sup>2</sup>	kg/cm <sup>2</sup>	
BRVZ		28 817	186	134	3 1/2	10 40	16,8	76 4	82	136	1 4			2,80	14,50	93							
150 C		29 418				4 50	7,7							1,55	3,15								
163 B		26 518	180	128	3 1/2	14 90	10,1		+ 9°	97	6-8	5-13	29,4	9,12									



Worms, d. 22. Juni 1918  
 See Flugzeug-Versuchs-Kommando  
 Meiser  
 Marine-Beauftragter.













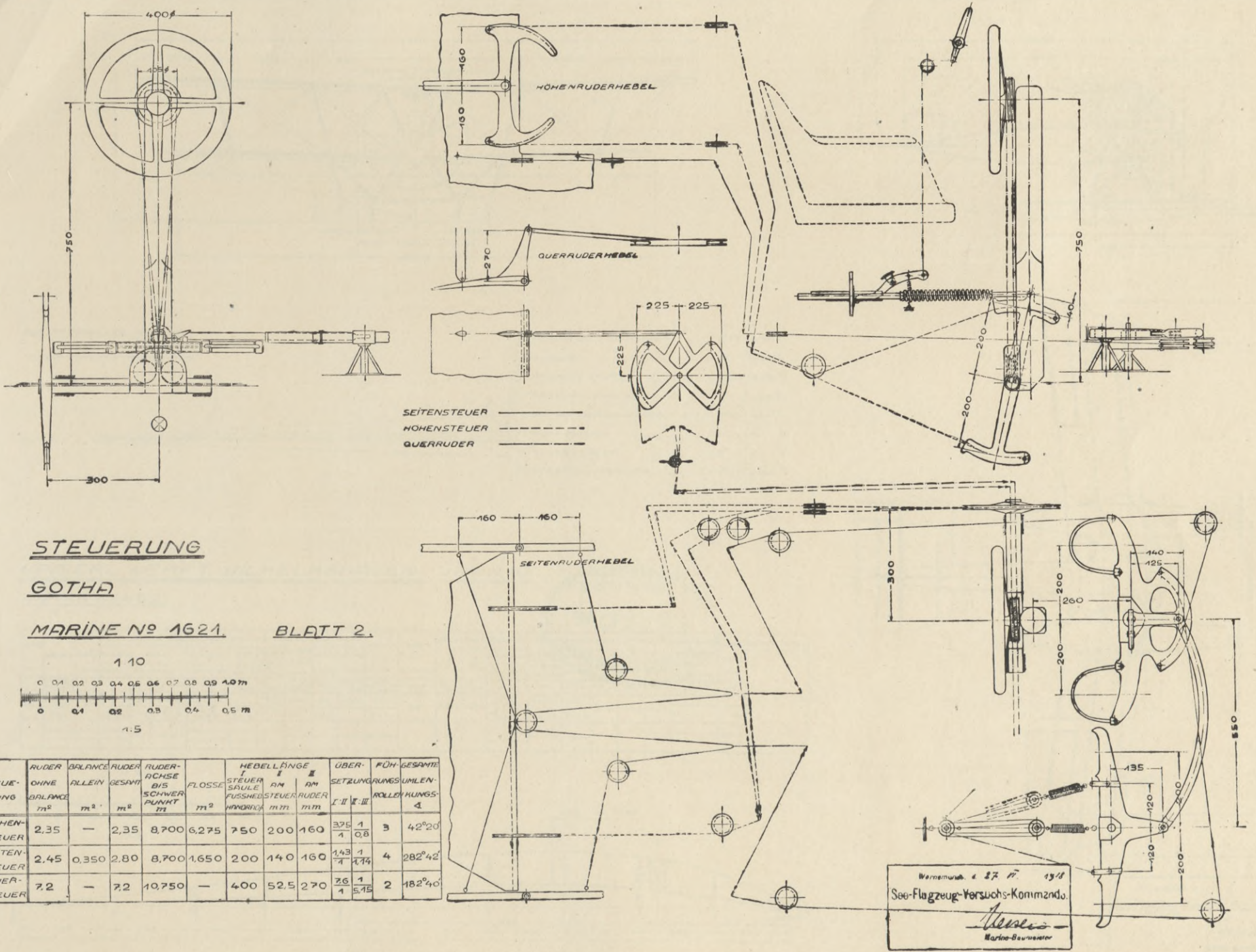










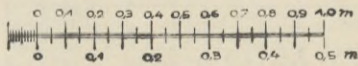


**STEUERUNG**

**GOTHA**

**MARINE No 1621. BLATT 2.**

1 10



1.5

STEUERUNG	RUDER		RUDER-ACHSE BIS SCHWERPUNKT m	FLOSSE m <sup>2</sup>	HEBELLÄNGE			ÜBER- FÜH- GESAMTE				
	OHNE BALANCE m <sup>2</sup>	ALLEIN m <sup>2</sup>			GESAMT m <sup>2</sup>	STEUER SÄULE HANDRECKE	AM STEUER- RUDER	AM RUDER	SETZUNGS- ROLLEN	UMLEN- KUNGS- 4	GESAMTE	
HÖHEN- STEUER	2,35	—	2,35	8,700	6,275	750	200	160	$\frac{375}{4}$	$\frac{1}{0,8}$	3	42°20'
SEITEN- STEUER	2,45	0,350	2,80	8,700	1,650	200	140	160	$\frac{1,43}{4}$	$\frac{1}{1,74}$	4	282°42'
QUER- STEUER	7,2	—	7,2	10,750	—	400	52,5	270	$\frac{76}{4}$	$\frac{1}{5,15}$	2	182°40'

Wärmemerk. d. 27. 11. 1918  
 See-Flugzeug-Versuchs-Kommando.  
*Hess*  
 Marine-Bauingenieur

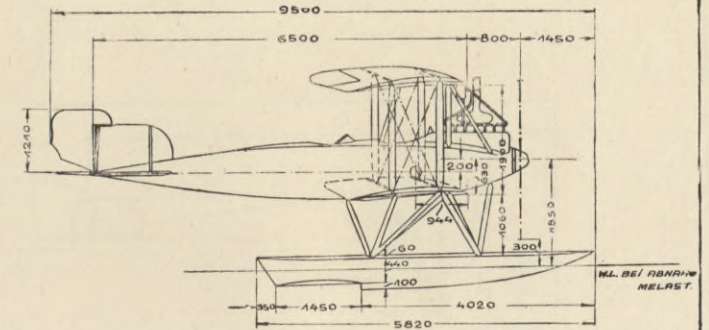
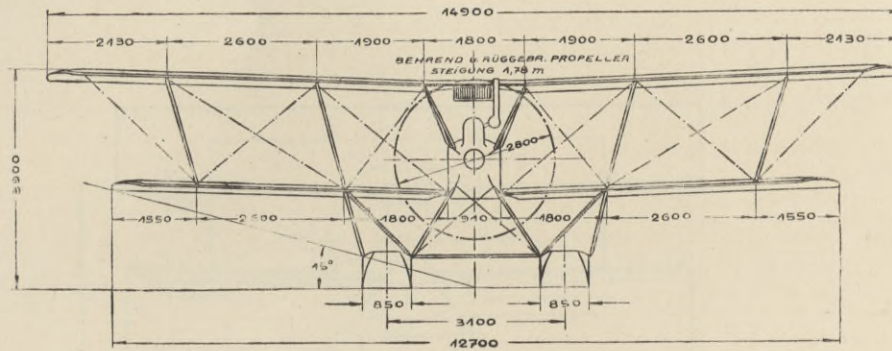






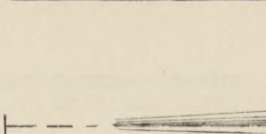
Tabelle siehe Seite 79; lfd. Nr. 30  
 Stabilitätsblatt siehe Seite 70; Nr. 9.

Zeichnung Nr. 35.



RUF MOTORACHSE BEZOGEN

± 0°

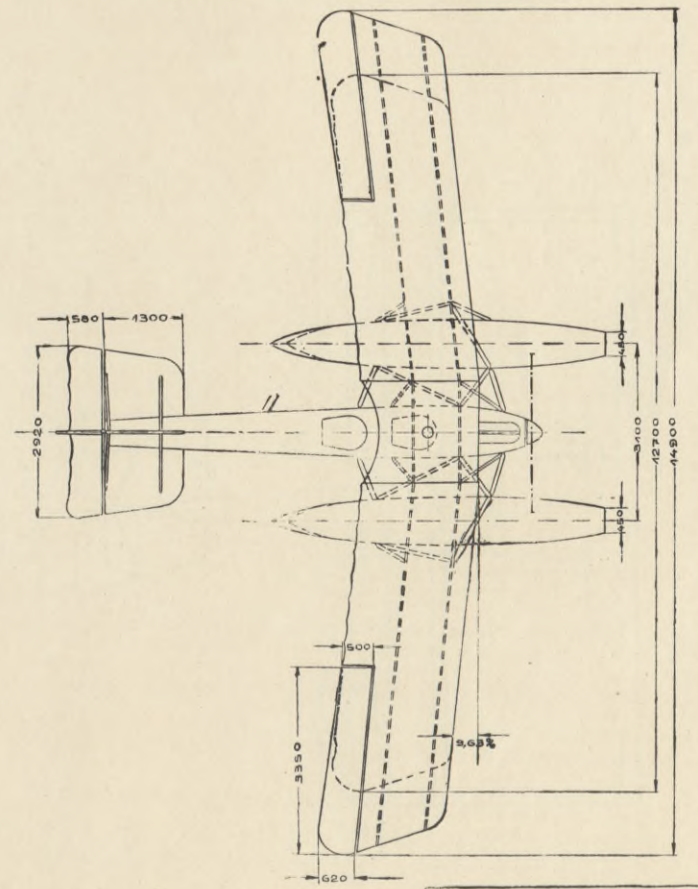
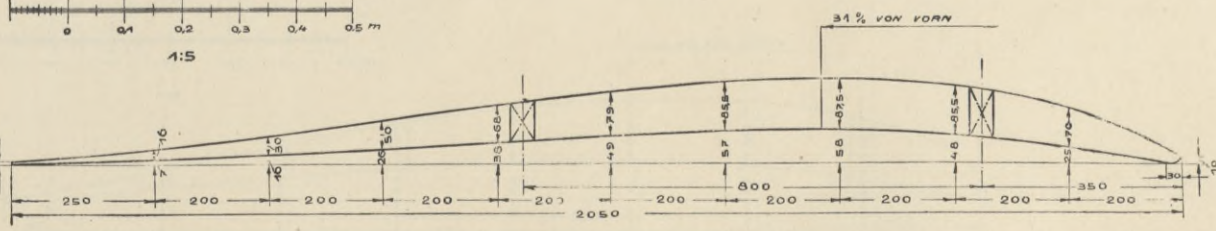
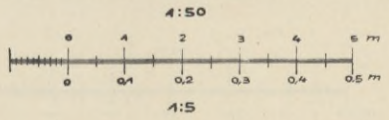


TRAGDECK Ü SCHWIMMER	+3° 42'	6,47 %
V-FORM	+2°	3,49 %
ANSTELL STUFE I	+1° 30'	2,62 %
SCHWIMMERSEITENK.	+1°	1,75 %
W.L. BEI ABNAHMELAST.	+0° 30'	0,87 %
MOTORACHSE	± 0°	0 %
HÖHENFLOSSE	± 0°	0 %
VERBINDUNGSSTUFE	-1° 30'	2,62 %

KAISERL. WERFT WILHELMSHAVEN. TYPE W.10.

MARINE No 462.

MAR. NR.	MOTOR	BETRIEBSTOFFE		LEERGEW.	STEIGZEITEN		BROAD.		GESCHWIND.		ANLAUF	TRAGFL.	BELASTUNG		QUERRUD.	MÜTTL. SCHWIMMER	METACENTR.		MASSENTR.	TRÄG-BEMERKUNG.		
		BEI 1000	BEI 2000		500	1500	START	HOCH	MIT	QUERRUD.			HÖHENRUD.	SEITENRUD.			HÖHE	MOMENT				
462	B	262,15	285	1945	5	10,16	18,0	765	82	143	19	77	62	30,5	10,16	4,15	13,80	77	0,0435	9,63	6,14	

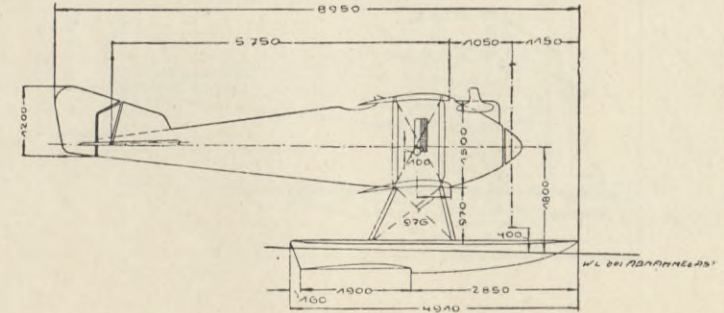
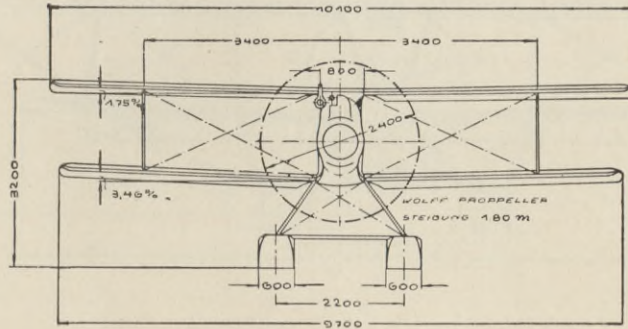


Wasserstands # 19 III 1918  
 See-Flugzeug-Versuchs-Kommando  
*Reiser*  
 Marine-Techniker

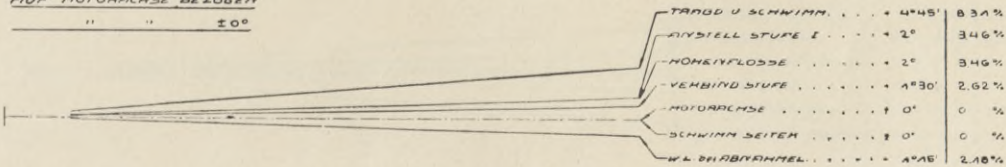








AUF MOTORACHSE BEZOGEN  
 " " 100°



LUFT-FÄHRZEUG-GESELLSCHAFT - TYPE: W  
MARINE N° 750

MAR	MOTOR	EIN- TUNG	AUFTR. ABGEBEL	BETRIEBS- ABNAHME	LEERGES. ZULADG.	STEIFIGKEITEN		BORD. METER	GESCHWIND.	DÄHLUNG	TRAGFL.	BELASTUNG		QUERRAUD.	MITTL.	SCHWIMMER	METACENTR.		TRAG.	BEMERKUNG	
						500	1500					0	5				HOHNEN- SCHWIMM	SEITEN- ENTFERN.			HOHNEN- MOMENT
750	160	1MB	20.6.47	1.70.47	165	1.75	3.1	866	8.7	708	8	29.90	39.60	6.23	1.75	5.00	55	0.083	3.23	4.20	
	184				1.70.47	165	1.18	2.1	4.6	12.7	4+7				0.80	2.20	1090				

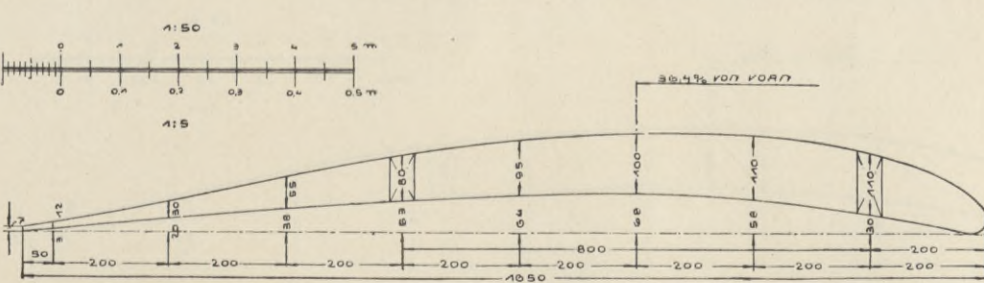
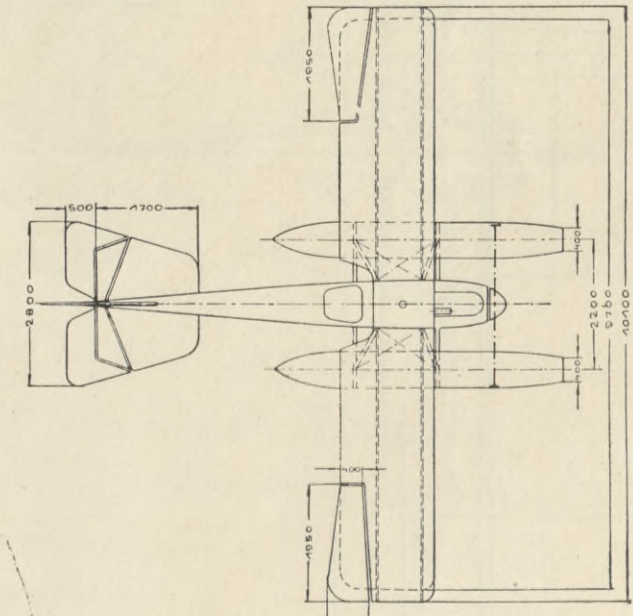


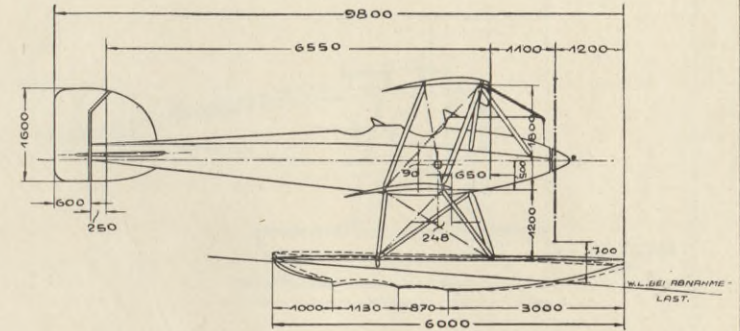
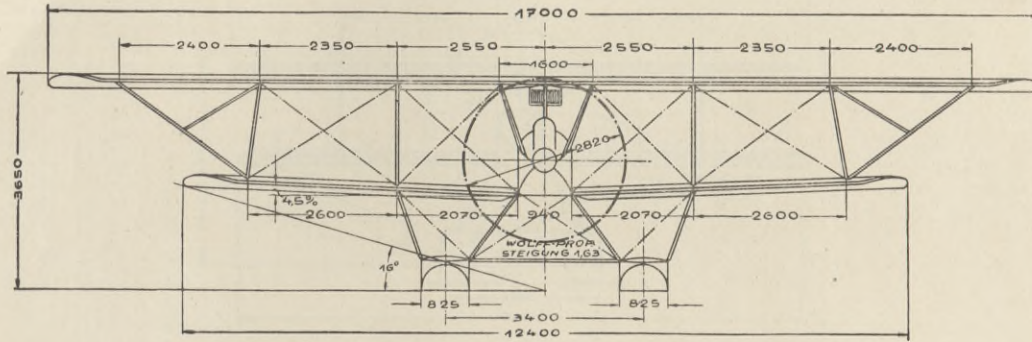






Tabelle siehe Seite 80; lfd. Nr. 31.  
 Stabilitätsblatt siehe Seite 71; Nr. 11.

Zeichnung Nr. 37.



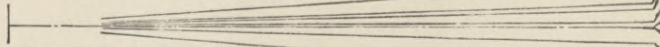
AUF MOTORACHSE BEZOGEN.

± 0°

FLIEGEND

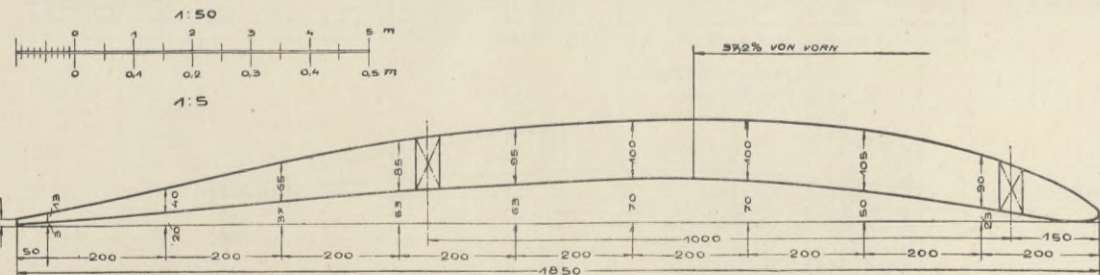
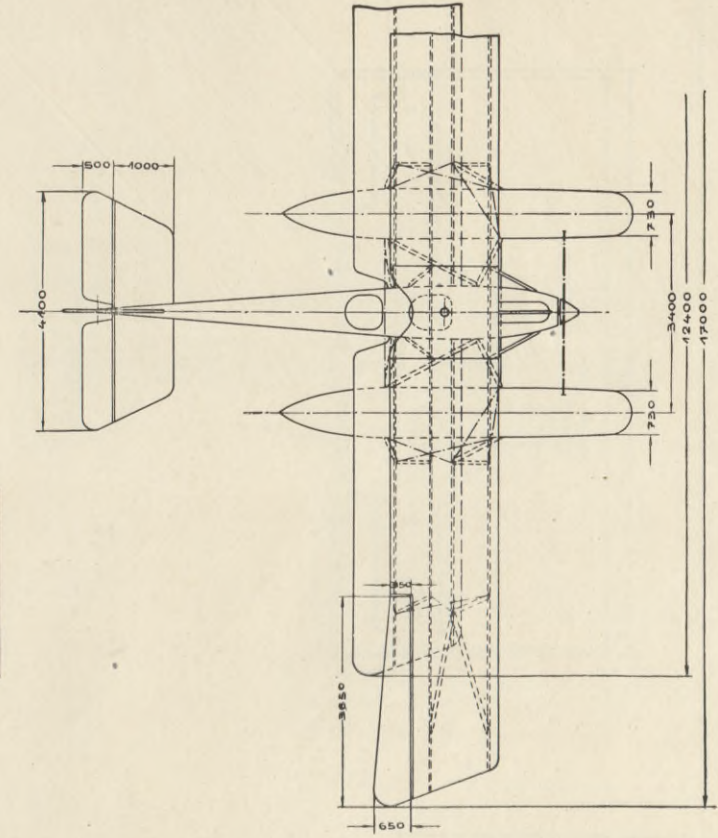
SCHWIMMEND

TRAGD. Ü SCHWIMM. ....	+ 4°	6,99%	+ 4°	6,99%
ANSTELL STUFE II U. III. ....	+ 2°	3,49%	± 0°	0%
ANSTELL STUFE I. ....	+ 1° 30'	2,62%	- 0° 30'	0,87%
HÖHENFLOSSE. ....	+ 0° 30'	0,87%	+ 0° 30'	0,87%
SCHWIMM. SEITENK. ....	± 0°	0%	- 2°	3,49%
MOTORACHSE. ....	± 0°	0%	± 0°	0%
VERBIND.-STUFE. ....	- 1° 40'	2,04%	- 3° 40'	7,25%
W.L. BEI ABNAHMLAST. ....			- 4° 20'	7,58%



**LUFT-FAHRZEUG-GESELLSCHAFT** TYPE: SF.5.  
 MARINE N<sup>o</sup> 1459 + 1468.

MAR. N <sup>o</sup>	MOTOR	EIN- RUFTR. NACH- ABGEL.	BETA- ABNAHME	STOFFE- ABNAHME	LEERGEW.	STEIF. BREITEN	DARD- METER	GESCHWIND.	ANLUF- TRAGFL.	BELASTUNG- QUERRUD.	MITTL. SCHWIMMER- GEWICHT.	METACENTR.		TRAG- HEITS- MOMENT.	BEMERKUNG.						
												HÖHE	MOMENT								
1459	BENZ. 150	19,5	300	246	5	1.110	22,7	758	78	134	80	52,50	32,20	10,32	3,65	14,80	112	0,057	11,73	5,85	
	FT. 163,5	6,10	17	582	9,9	32,9	+ 3°	113	75	415											

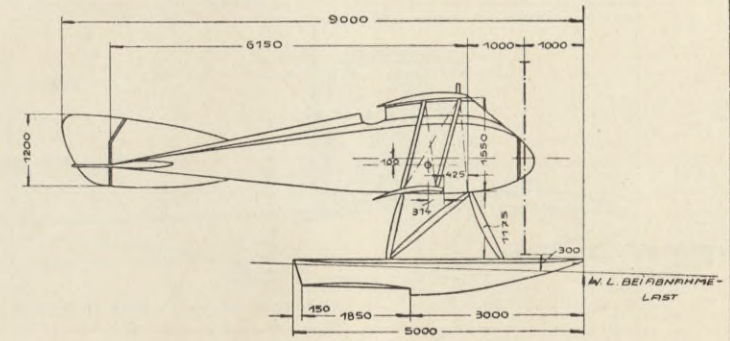
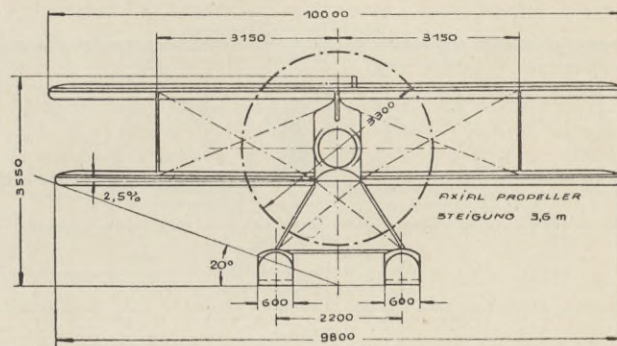


Seeflugzeug-Versuchs-Kommando  
 Flugzeugtechn. Konstr.-Abteilung.  
*Neesen*  
 Marine-Baumeister.



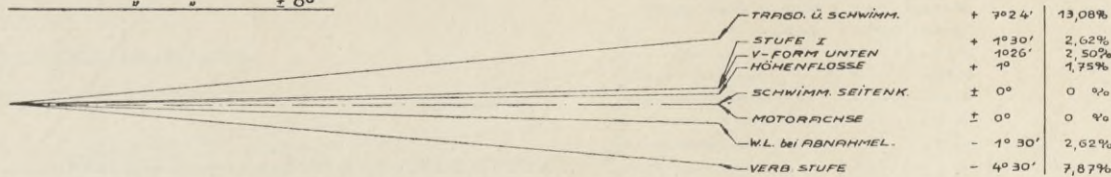






AUF MOTORACHSE BEZOGEN

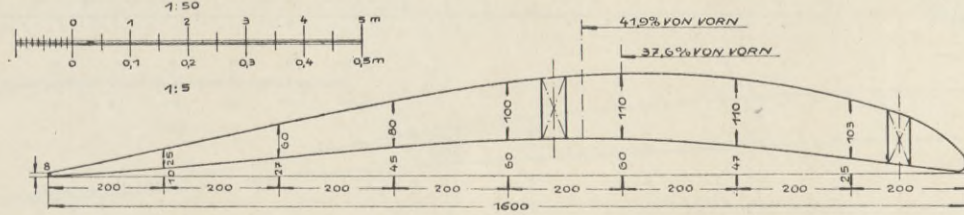
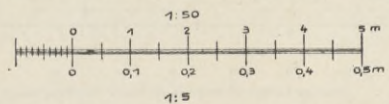
± 0°



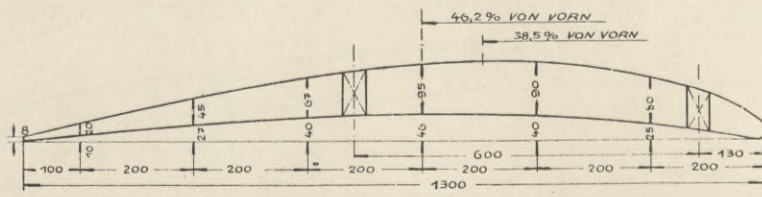
**LUFT-TORPEDO-GESELLSCHAFT** TYPE: F.D.1

MARINE № 1299 + 1301, 1518 + 1520

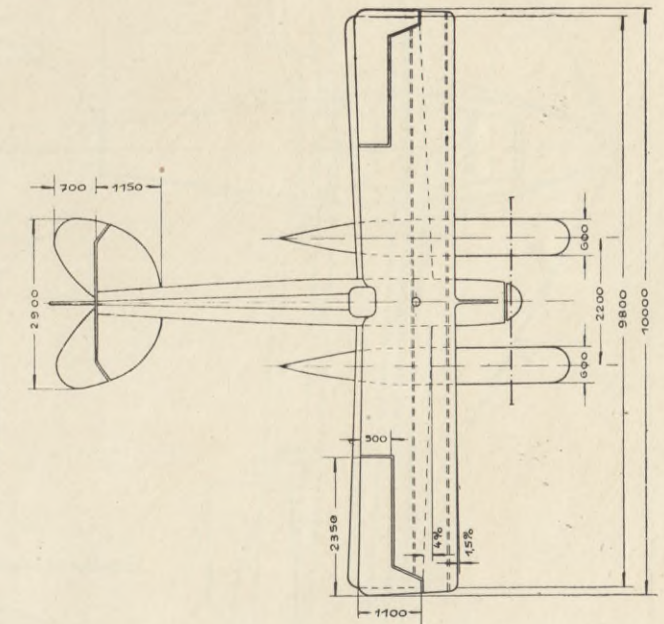
MAR. N°	MOTOR	EINRICH- TUNG	AUFTR. ANGEL.	BETR. VOLL ABNAHME	STOFFE. ABNAHME	LEERGEW. ZULADG.	STEIFIGKEITEN	BAROMETER	GESCHWIND.	FINLEHR.	TRAGFL.	BELASTUNG		QUERRAUM.	MITTL. SCHWIMM. SEITENHÖH.	SCHWIMMER. GEWICHT.	METACENTR. HÖHNE.	MASSENTR. MOMENT.	TRAG-HEITEN.	BEMERKUNG.	
												G. F.	G. PSW.								HOHENNAHR.
1918	BENZ 150 164	2 150	8.2.17 4.3.18	142 101	2 1/2 1165	895 270	3.3 4.5	7.3 11.3	72° ± 0°	11 4-5	27	43,30 7,11	2,75 1,35 0,84	9,90 2,20	50 948	0,053 3,11	8,96				



OBERE TRAGDECKKURVE



UNTERE TRAGDECKKURVE



Married on d. 25 June 1918  
 See-Flugzeug-Versuchs-Kommando,  
 Mewen  
 Marine-Beaufister.





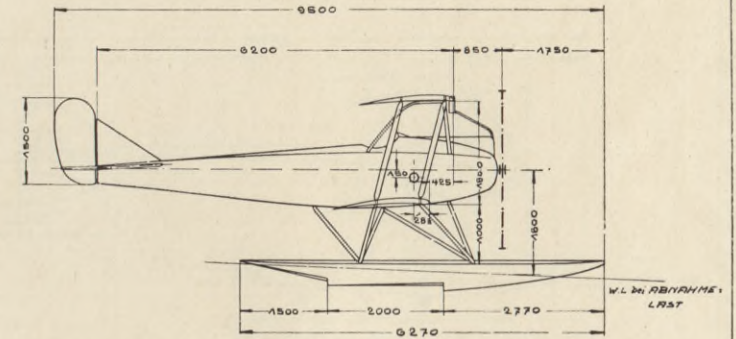
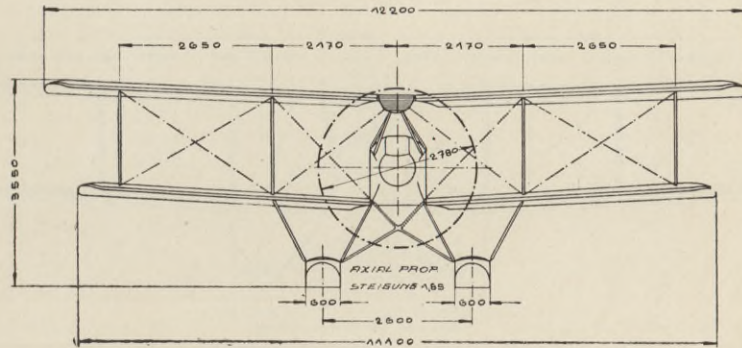




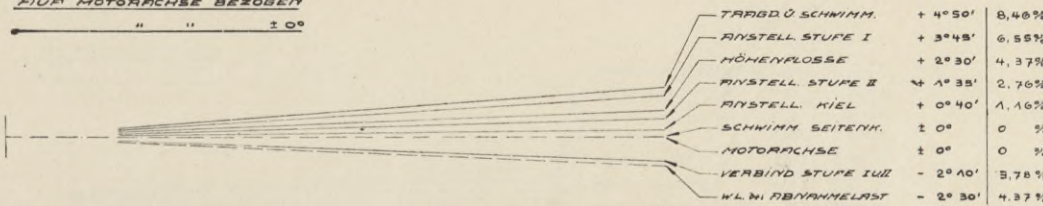
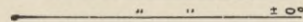








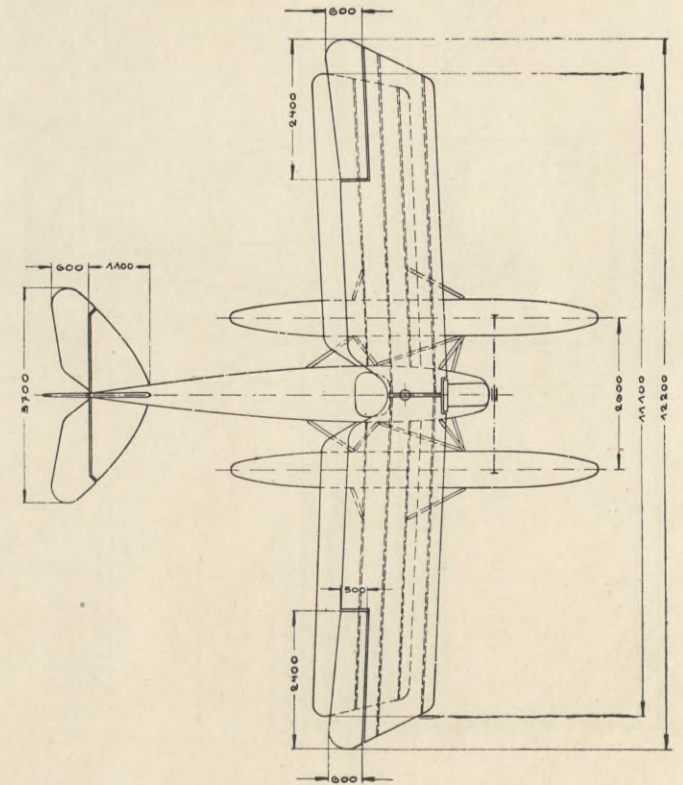
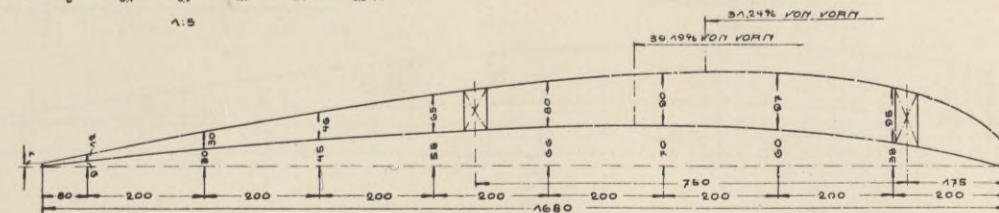
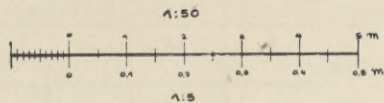
FÜR MOTORACHSE BEZOGEN



**RUMPLER** TYPE: 6 B I

MARINE NR 1037-1066, 1188-1207, 1434-1458

NR	MOTOR	EINRICH.	DUFTZ. RINGEL	BETR. STOFFE		LEERGEW.	STREIFZEITEN		BOHR. METER	GESCHWIND.		DINFLUG	TRAGHÖH.	BELASTUNG		QUERFLACH.	MITTL. SCHWIMMER		METACENTRA		MOMENT. BEI ABNAHME	TARBD. HEITS. ARM	BEMERKUNG
				VOLL	ZULADG.		START HORIZ.	STAB. HORIZ.		WIND	MITT. GEARAUM			SEITENRAUM	SEITENRAUM		SEITENRAUM	SEITENRAUM	SEITENRAUM				
1064	AM 8	AM 8	AM 8	222	167	850	7,8	7,40	78	155	10	30,50	31,00	0,45	1,53	2,54	11,05	55	0,048	7,30	0,74		

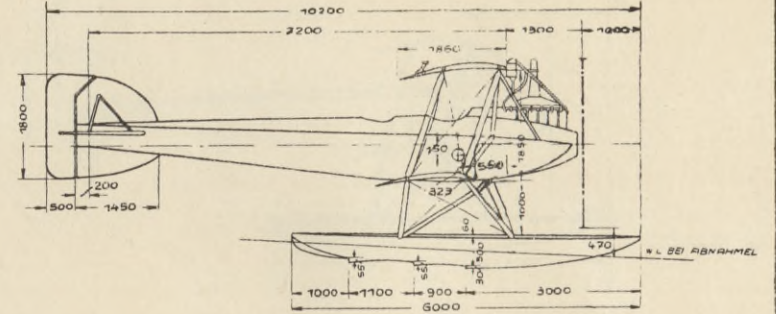
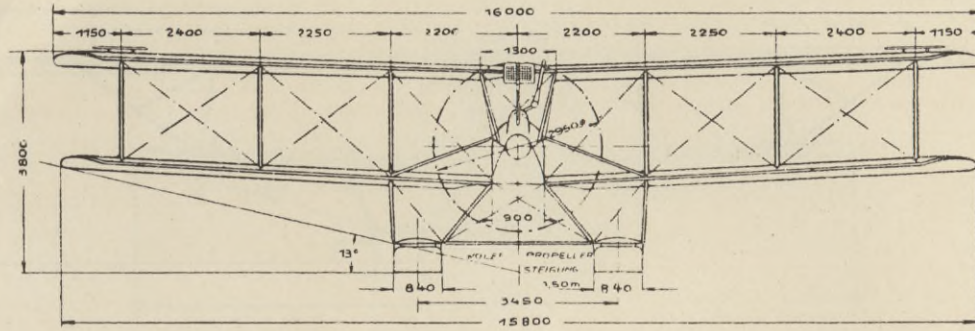


Warnemünde, d. 5. 1902. 1917  
 See-Flugzeug-Versuchs-Kommando.  
 Marine-Baumeister.







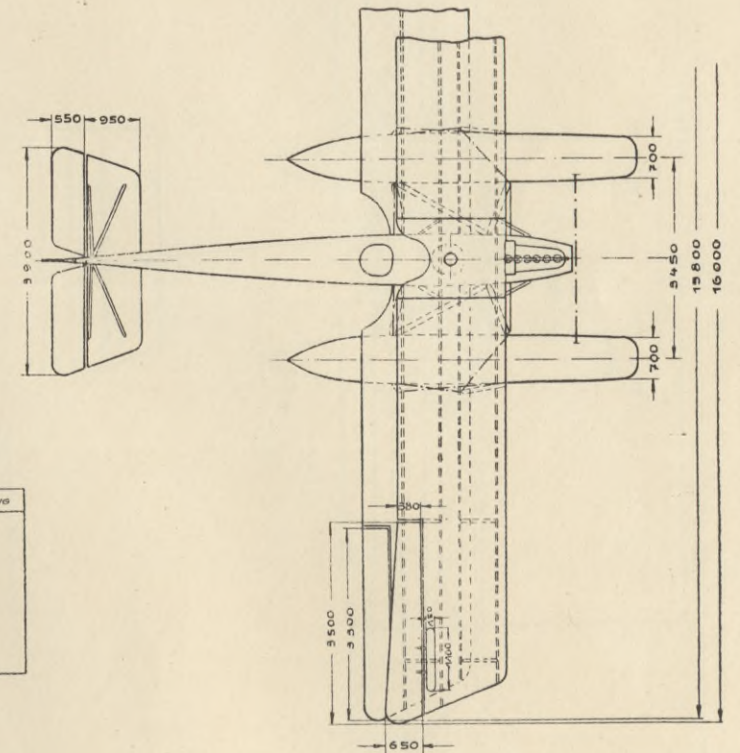


AUF MOTORACHSE ABZULESEN  
 1 0°

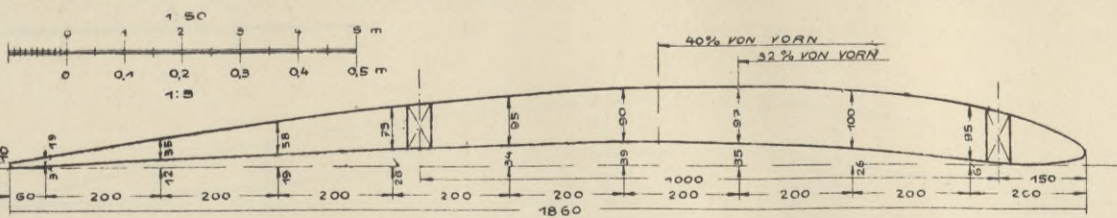
- TRAGDECK Ü SCHWIMM. + 8° 5,24%
- ANSTELL. STUFF II + 3° 5,24%
- ANSTELL. STUFF I + 2° 3,49%
- V - FORM + 1°45' 3,06%
- HÖHENFLOSSE + 0°30' 0,87%
- ANSTELL. STUFF I ± 0° 0 %
- MOTORACHSE ± 0° 0 %
- SCHWIMM SEITENK. - 1°18' 2,78%
- W.L. BEI ABNAHME. - 5° 5,24%
- VEF TYPEN I U III - 3°30' 6,72%

SABLATNIG TYPE SF8

MARINE N° 2021



MAR. N°	MOTOR	EIN- RICH- TUNG	AUFTR. ANSEL ABNAHME	BETA STOFF ALL ABNAHME	LEERGEW.		STEIF. ZEITEN		BARU. METEN	GESCHWIND.	ANLAUF TRAFEL	BELASTUNG	QUEERW. MITT. SCHWIMM. HÖHENRUE.	MITT. SCHWIMM. GEWICHT	METACENTR. HÖHE	MASSENTR. MOMENT BEI ABNAHME	TRÄG- HEIT'S ARM	BEMERKUNG		
					KG	STD	KG	MIN											300	1500
2021					1183	24,8	7,6	77	130,4	15	54,60	29,00	0,83	5,57	15,90	113	0,061	14,65	7,48	
	150	5	6 10 17	188	150	4	391	113	38,7					1,50						
	164		14 1 16	180	126	4	1524	14,7		+ 2°	110,2	77	8 + 10	0,35	3,45	18 50				
			1 2 18																	

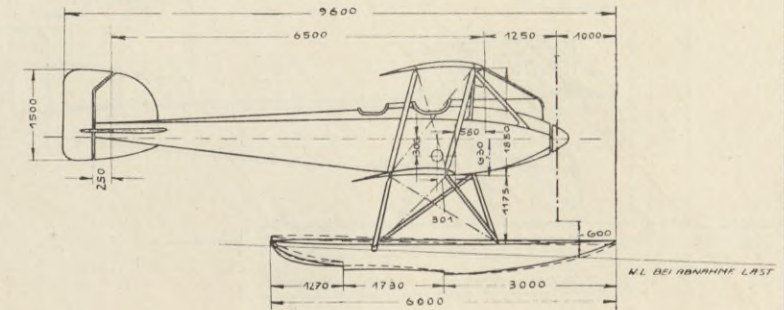
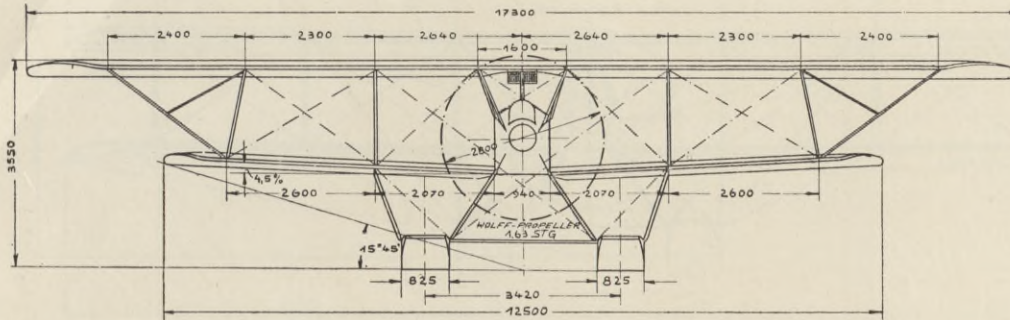


Warszawa, d. 19. III 1918  
 See-Flugzeug-Versuchs-Kommando  
 Miesan  
 Karlo-Baumert









AUF MOTORACHSE BEZOGEN

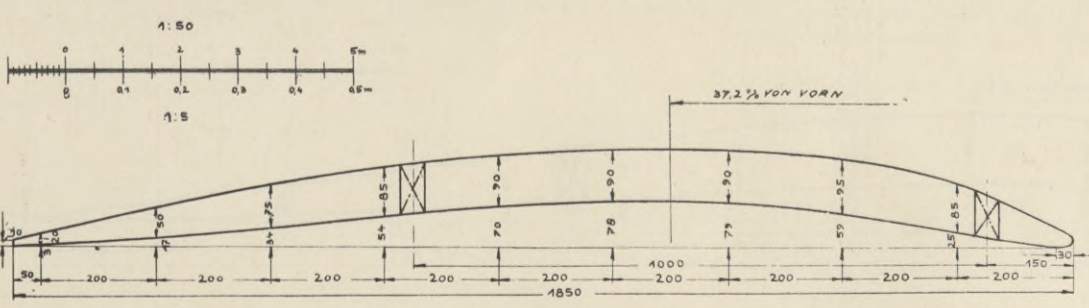
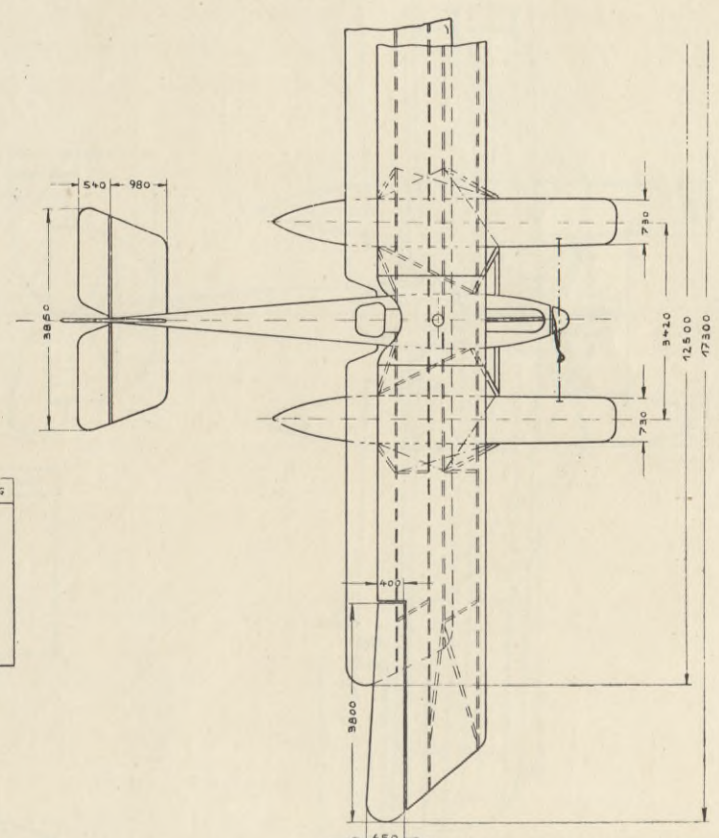
FLIEGEND      SCHWIMMEND

TRAGÜ SCHWIMMER	+ 4°	0,99 %	+ 4°	6,99 %
ANST. STUFE I	+ 3°	5,21 %	+ 1°	1,75 %
II	+ 1° 30'	2,62 %	- 0° 30'	0,87 %
HÖHENFLOSSE	+ 0° 30'	0,87 %	+ 0° 30'	0,87 %
SCHWIMMER SEITENK.	± 0°	0 %	- 2°	3,43 %
MOTORACHSE	± 0°	0 %	± 0°	0 %
VERB. STUFE I u. II	- 2° 15'	3,93 %	- 4° 15'	7,43 %
WL BEI ABNAHME LAST	- 2° 15'	3,93 %	- 2° 15'	3,93 %

**SABLATNIG**  
MARINE N° 1361

TYPE: S.F.S

MAR. N°	EIN. MOTOR	AUFTR. RICH.	BETR. STOFFE	LEERGEW.		BRUD. METER	GESCHWIND.		ANLAUF	TRAGFL. MIT QUERRUD.	BELASTUNG		QUERRUD. HÖHENRUD. SEITENRUD. ENTLEER.	MITTL. SPANNUNG SCHWÄ. INNH.	SCHWIMMER GEW. ANH.	METACENTR. HÖHE		MASSENTM. MOMENT BEI ABNAHME	TRAG. WEITS. ANH.	BEMERKUNG		
				VOLL	ZULADG.		START	HORIZ. BODEN			TEMP.	STIEG				LANDG.	WIND				G F	G PSE
1361	150	HIT 2	214	298	214	5	1052	218	767	78	448	20	50,50	32,7	10,1	4,00	14,96	110	0,089	12,85	8,08	
	163,9	57 17	195	140	3	1605	41,6		+15°	103	2											



Wernau, d. 27. JANUAR 1918  
See-Flugzeug-Versuchs-Kommando.  
Meisen  
Marine-Geometer





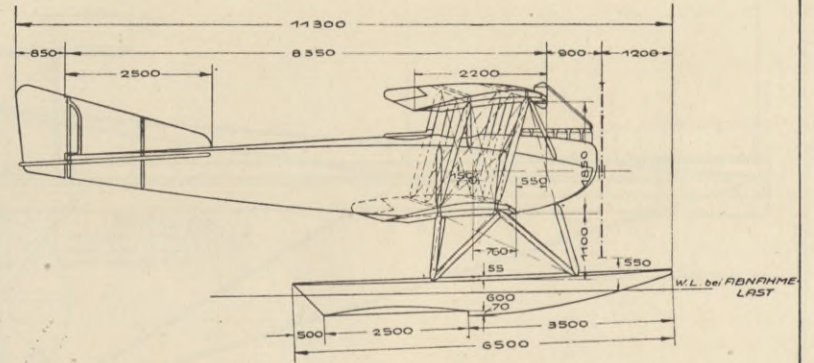
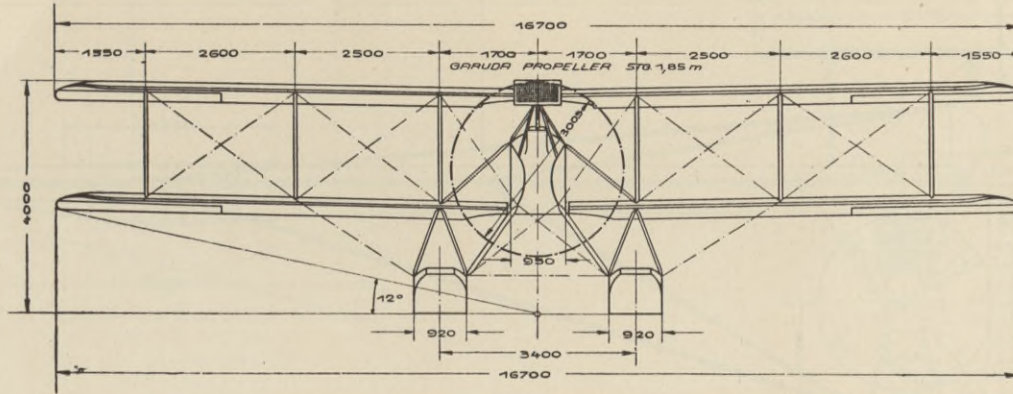




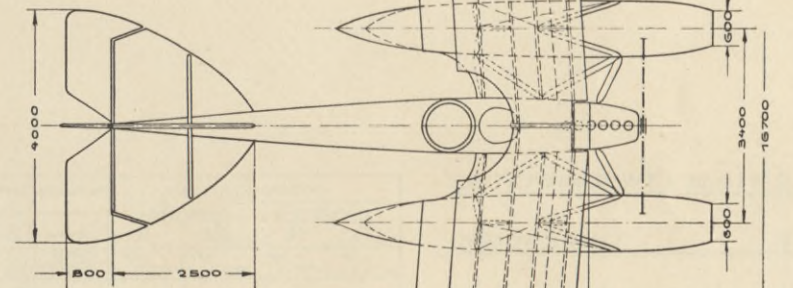
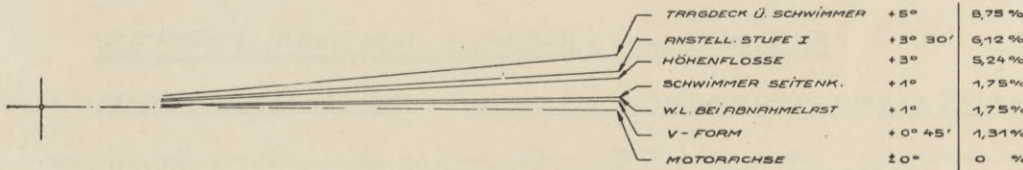






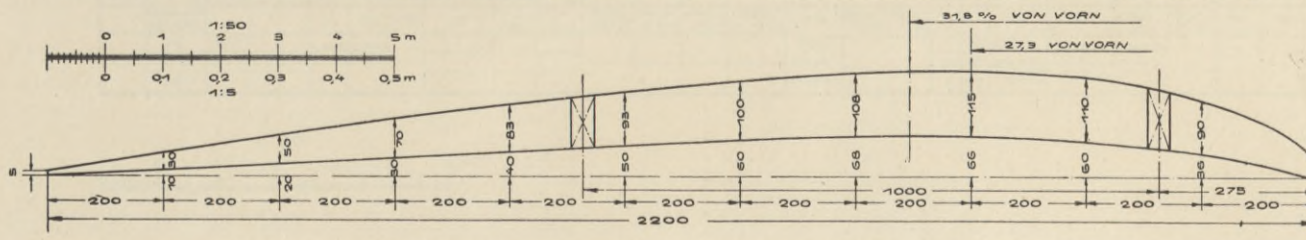
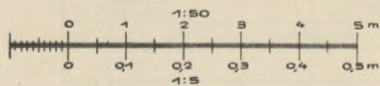


RUF MOTORACHSE BEZOGEN  
 " " ± 0°



**TRAVEMÜNDE** TYPE F4  
 MARINE N° 1971

MAR. N°	EIN-MOTOR	AUFTR. RICH.	BETR. ANWEL.	STOFF. VOLL.	LEERGEW. ZULADG.	STIEGZEITEN		BARO. MIETER	GESCHW. START HORIZ.	ANL. RUF	TRAGFL. MIT QUERRUD.	BELASTUNG		QUERRUD. HÖHENRAD.	MITTL. SCHWIMMER. SCHWIM. ENTFERN.	SCHWIMMER. GEW. ANHRT.	METACENTR. HÖHE	MRSSENTA. MOMENT BEI ABNAHME	TRAFÖ. HEITS-ARM	BEMERKUNG						
						500	1500					0	6								q	m				
1971	200	HFT	31.12.17	400	288	5%	13.66	150	779	68	198	15	0.764	25.24	8.72	0.30	16700	117	3.10	1.20	3400	2440	0.048	1.002	6.02	

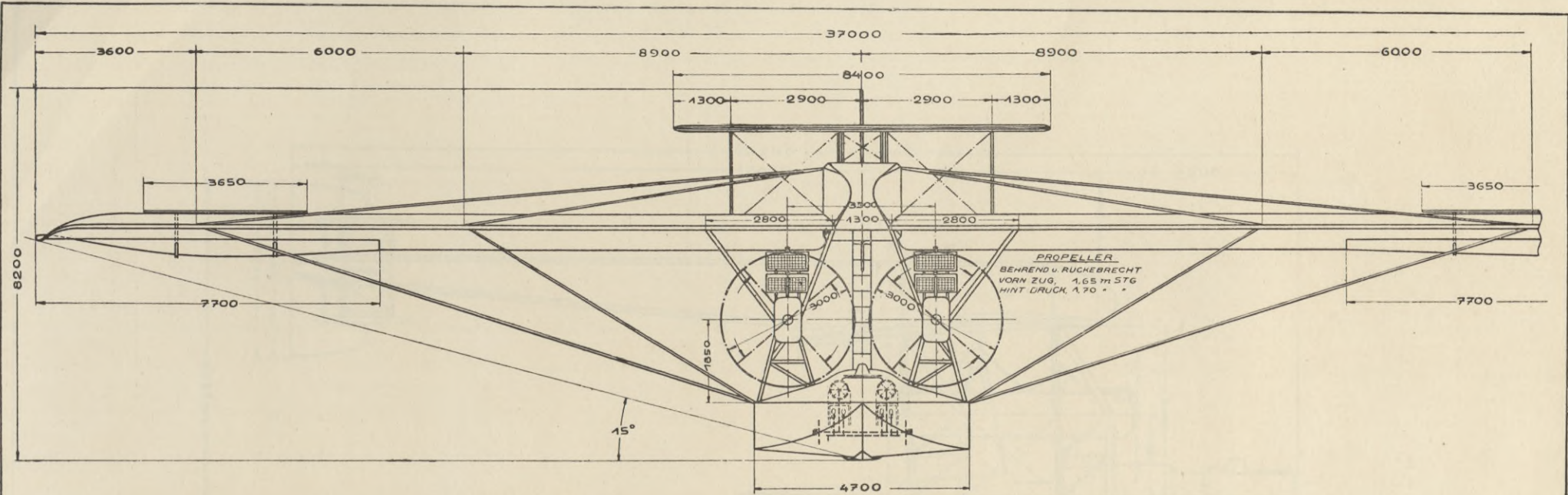


Worms, d. 15. 1971  
 See-Flugzeug-Versuchs-Kommando  
 Marine-Baumeister



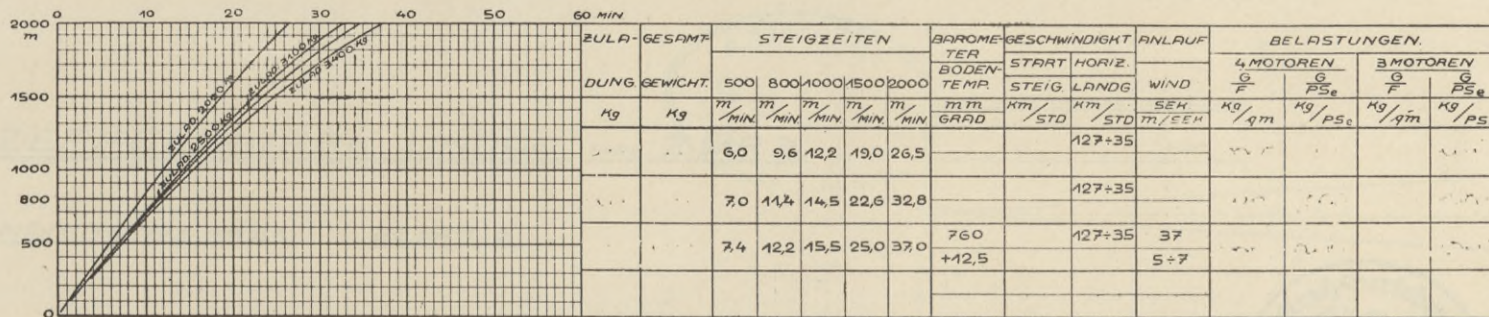






ZEPPELINWERK LINDAU, TYPE: Z.W.R. 3.

MARINE N<sup>o</sup> 1431. BLATT 1. VORDERANSICHT U. TABELLEN.



SEITENANSICHT s. BLATT 2.

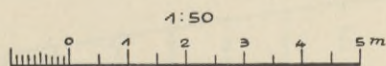
DRAUFSICHT . . . 3.

SPANTENRISS . . . 4.

STEUERUNG . . . 5.

STEUERUNGSSCHEMA . 6.

MAR. N <sup>o</sup>	MOTOR	EINRICHTUNG	AUFTR. BETR. STOFFE		LEERGEW.	STEIGZEIT	BARO. METER	GESCHWIND.	ANLAUF	TRAGFL.	BELASTUNG	QUERRUDER	MITTL. RUDER	SCHWIMMER	METACENTR. HÖHE	MASSENTR. MOMENT	TRÄGHEITS-ARM	BEMERKUNG
			VOLLZULADG.	ABNAHME														
			kg	STD	kg	m/MIN	m/MIN	KM/STD	KM/STD	SEK/STD	q/m	q/m	q/m	q/m	KG	M/G	KG CM <sup>4</sup>	M
1431	4x260	3MG	19.2	18							226	19,00	37,00	1580				2 ÖLBEHÄLTER JE 25 l
	980										OHNE HÖHENFL.	9,60	24,70					2 ÖLBEHÄLTER JE 110 l

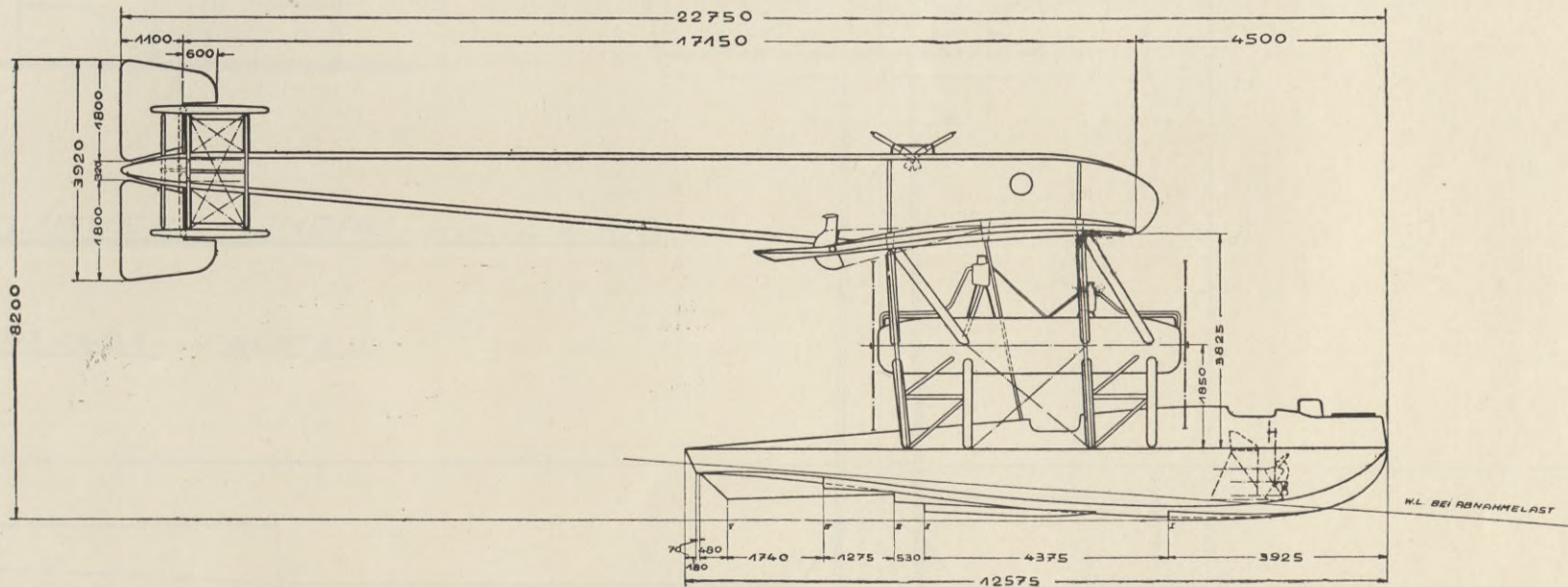


Worms, d. 22. Jan. 1918  
See-Flugzeug-Versuchs-Kommando  
*Hess*  
Marine-Fliegermeister









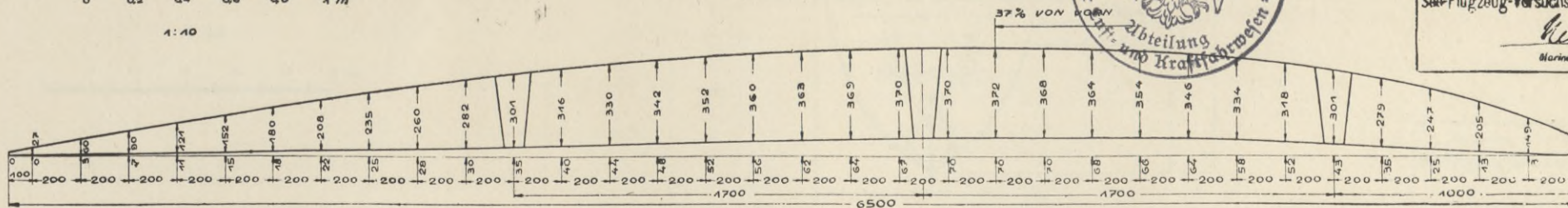
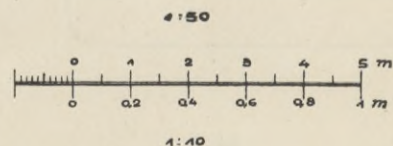
ZEPPELINWERK LINDAU, TYPE: Z.W.R.3.

MARINE N<sup>o</sup> 1431. BLATT 2.

RUF MOTORACHSE BEZOGEN.

± 0°

TRAGDECK	+ 4°	7%
HÖHENFLOSSE	± 0°	
RUMPFSEITENK OBEN	± 0°	
MOTORACHSE	± 0°	
BOOTSEITENKANTE	± 0°	
NL BEI ABNAHMELAST	- 3° 15'	5,6%



Worms, d. 22. Juni 1918  
 Seeflugzeug-Versuchs-Kommando  
*Kusser*  
 Marine-Baumeyer





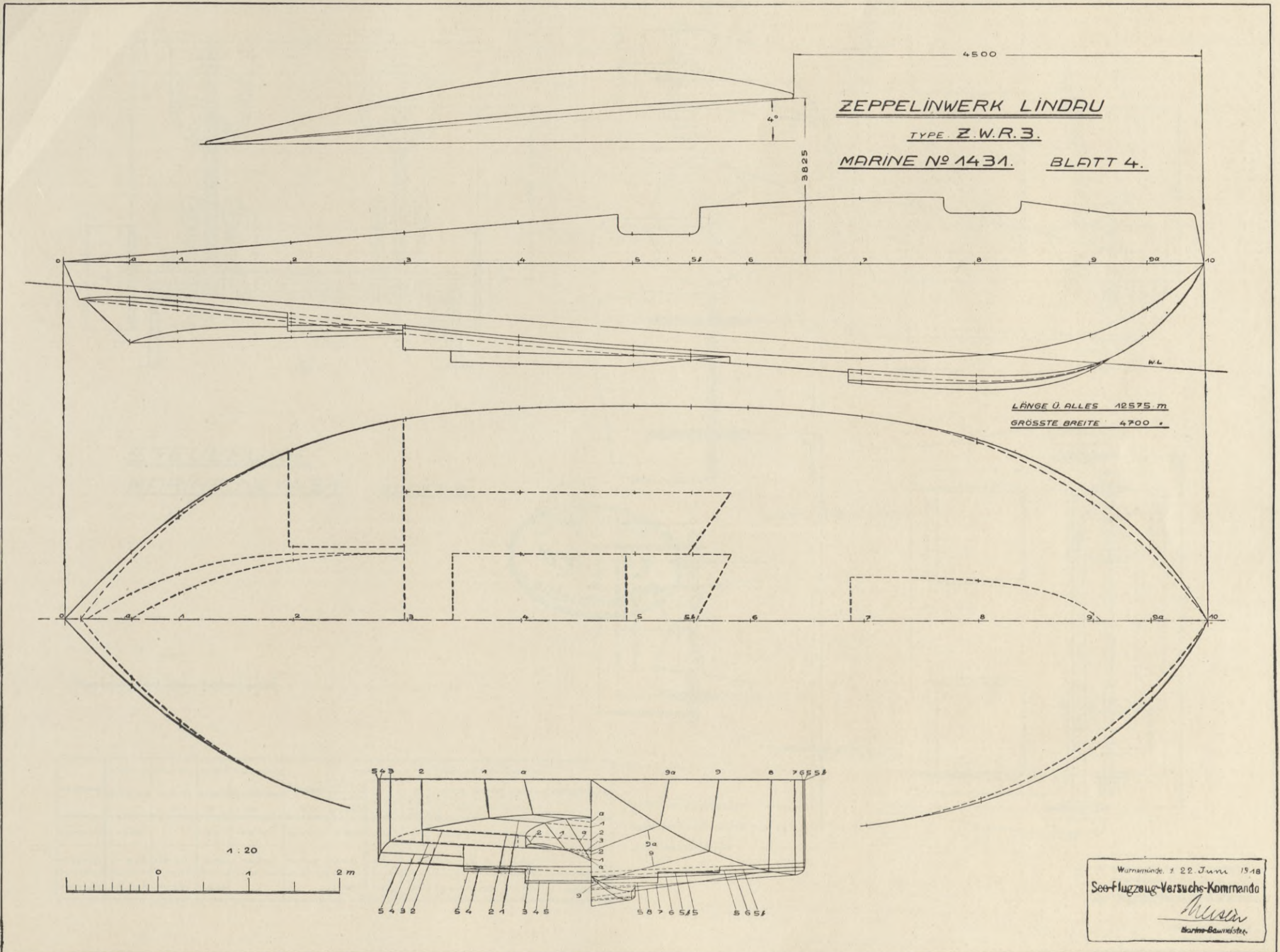








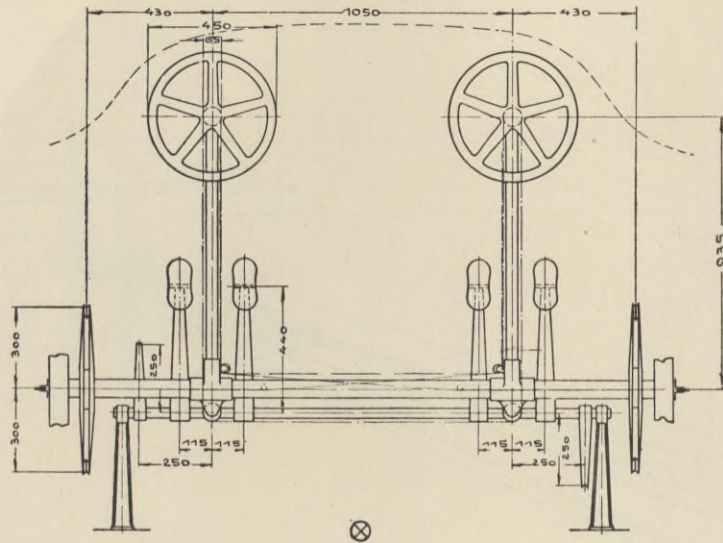






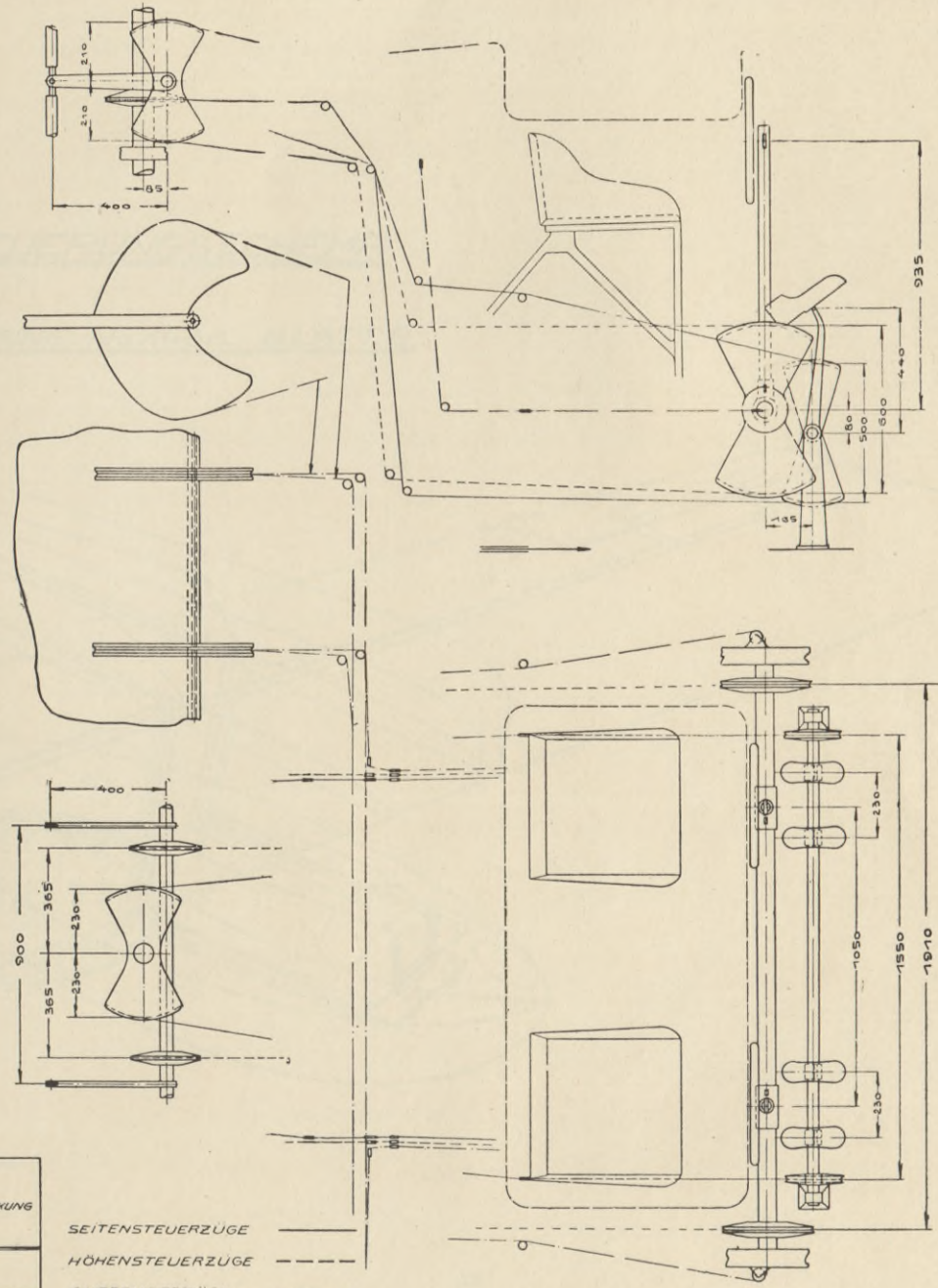
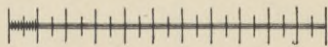






STEUERUNG.  
MARINE N<sup>o</sup> 1431. BLATT 5.

1:10



SEITENSTEUERZÜGE  
 HÖHENSTEUERZÜGE  
 QUERRUDERZÜGE

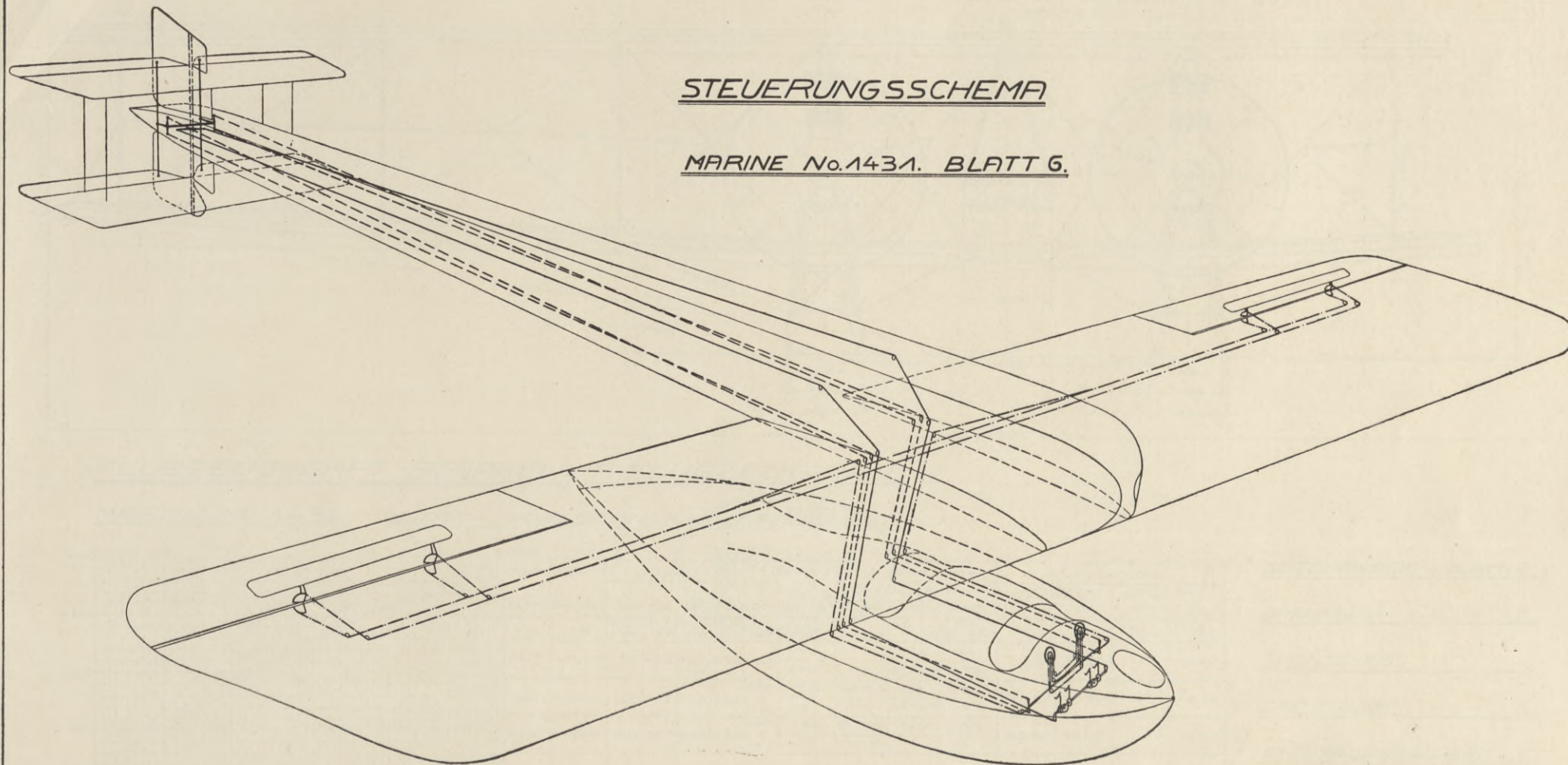
STEUERUNG	RUDE R. o.	BALANCE	RUDE R. o.	RUDE R. o.	FLOSSE	HEBELLÄNGE			ÜBERSETZUNG	FÜH. ROLLN	GESAMTE UMLEN. RUVES &	BEMERKUNG
	BALANCE	ALLEIN	GESAMT	SCHWERPUNGS		RUDE R. o.	RUDE R. o.	RUDE R. o.				
HÖHEN-ST.	2 · 4,80		9,6	16,70	2 · 12,35	935	300	210	3,1 · 1,07	2	170°	
SEITEN-ST.	1 · 3,76	2 · 0,30	4,30	16,70	1 · 0,7	440	250	230	1,75 · 1,00	4	100°	
QUER-ST.	2 · 9,45	2 · 0,82	20,54			450	32,5	350	13,8 · 1,00	12	815°	FESTE FETTER FLÄCHE

Wormünde, d. 22. Januar 1918  
 See-Flugzeug-Versuchs-Kommando.  
*Müller*  
 Marine-Baumeister.









STEUERUNGSSCHEMA

MARINE No.143A. BLATT 6.

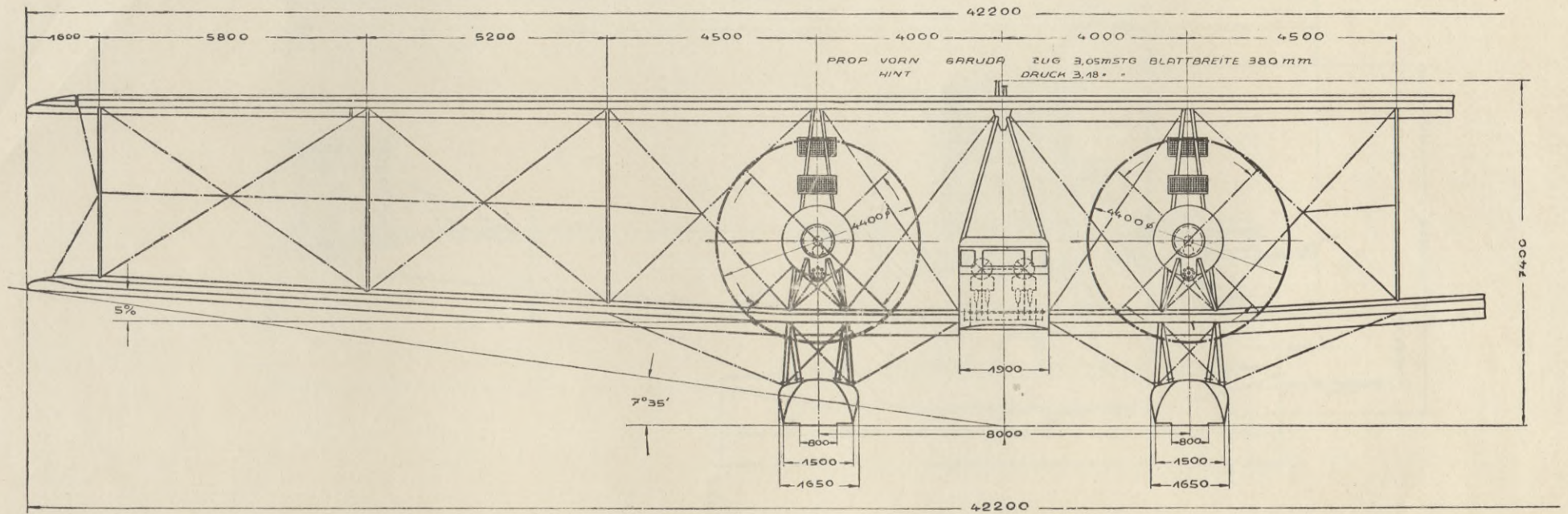
SEITENSTEUERZÜGE ————  
HÖHEN " " ————  
QUERRUDER " " ————

Warnemünde, d. 12. 12. 1917.  
See-Flugzeug-Versuchs-Kommando.  
*Mensen*  
Marine-Baummeister.



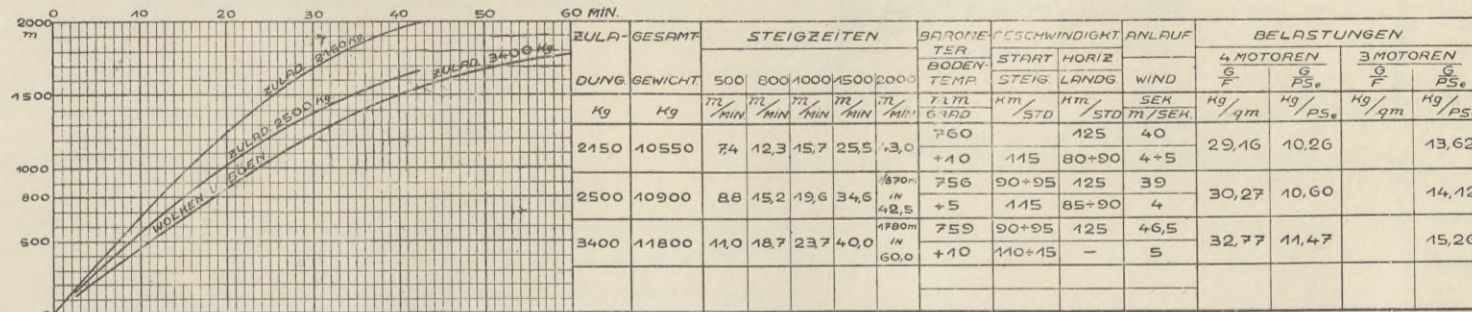






FLUGZEUGWERFT STARKEN, R-FLUGZEUG TYPE:L.

MARINE № 1432, BLATT 1. VORDERANSICHT U. TABELLEN.



ZULA-GESAMT		STEIGZEITEN					PROP. TER BODEN-TEMP.		GESCHWINDIGT		ANLAUF		BELASTUNGEN			
DUNG	GEWICHT	500	800	1000	1500	2000	7 LTR	6 RAD	START	HORIZ	WIND	4 MOTOREN		3 MOTOREN		
Kg	Kg	ml/min	ml/min	ml/min	ml/min	ml/min	ml/min	ml/min	STEIG	LANDG	SEK	G/F	G/PS	G/F	G/PS	
2150	10550	74	12,3	15,7	25,5	3,0	7,60	125	40	29,16	10,26			13,62		
2500	10900	88	15,2	19,6	34,6	1,670 <sup>n</sup>	7,56	90+95	125	39	30,27	10,60		14,12		
3400	11800	110	18,7	23,7	40,0	1,780 <sup>m</sup>	7,59	90+95	125	46,5	32,77	11,47		15,26		

SEITENANSICHT s. BLATT 2.

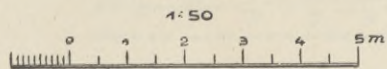
DRAUFSICHT . . . 3.

SPANTENRISS . . . 4.

STEUERUNG . . . 5.

STEUERUNGSSCHEMA . 6.

MAR	EIN- AUFTR		BETR- STOFFE		LEERGEW	STEIGZEIT	BARO	GESCHWIND	ANLAUF	TRAGFL	BELASTUNG	QUERRUDER	MITTL	SCHWIMMER	METACENTR	MASSENTR	TRÄG-	BEMERKUNG					
Nr	MOTOR	RICH- ANGEL	VOLL	ZULADG	500/1500	800/2000	TEMP	START	HORIZ	MIT	G/F	G/PS	HÖHEN- HÖHEN- RUDER FLOSSE	SPANNW	HÖHE	MOMENT	HEITS	12 BENZINBE HÄLTER ZU 24,5 l					
		TUNG	ABGEL	ABNAHME	ABNAHME	1000	TEMP	STEIG	LAND	WIND	QUER- RUDER	G/F	G/PS	SEITENRICKELF	ENTFERN	INHALT	JNH	MG	MIG	ABNAHME	ARM.	2 BENZINBE HÄLTER ZU 15,0 l	
1432	MERC	HFT	15	2,17	3395	2445	10	8400				360	18,00	42,20	600	0,05						AFALLBEHÄLT ZU 15,5 l	
	4x250	4 MG									EINECHL	9,25	23,10	8,00	12000								8 ÖLBEHÄLT ZU 40 l
	1028	B									HOHENFL	4,00	7,00										



Warenzeichn. d. 22. Juni 1910  
See-Flugzeug-Versuchs-Kommando  
*Mersen*  
-Korrespondenz-





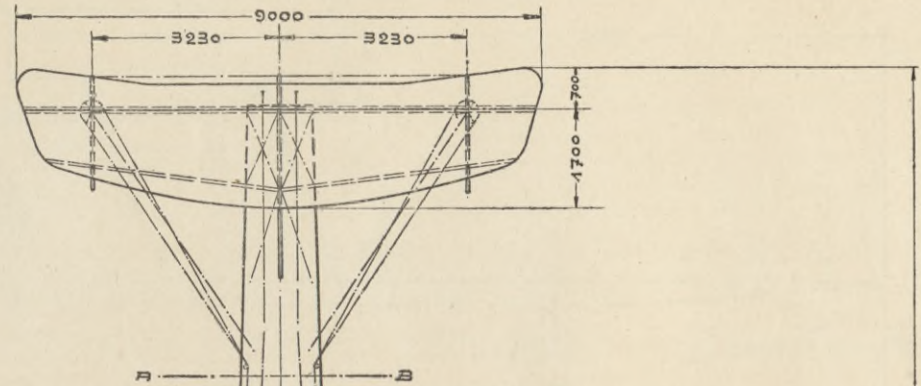
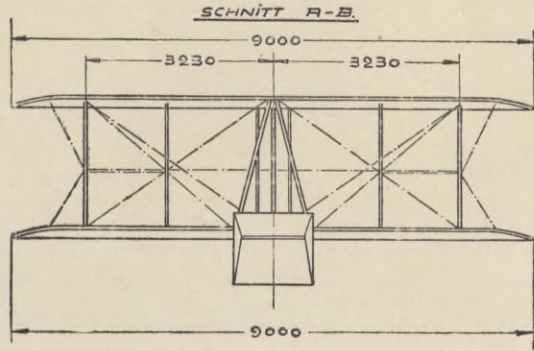






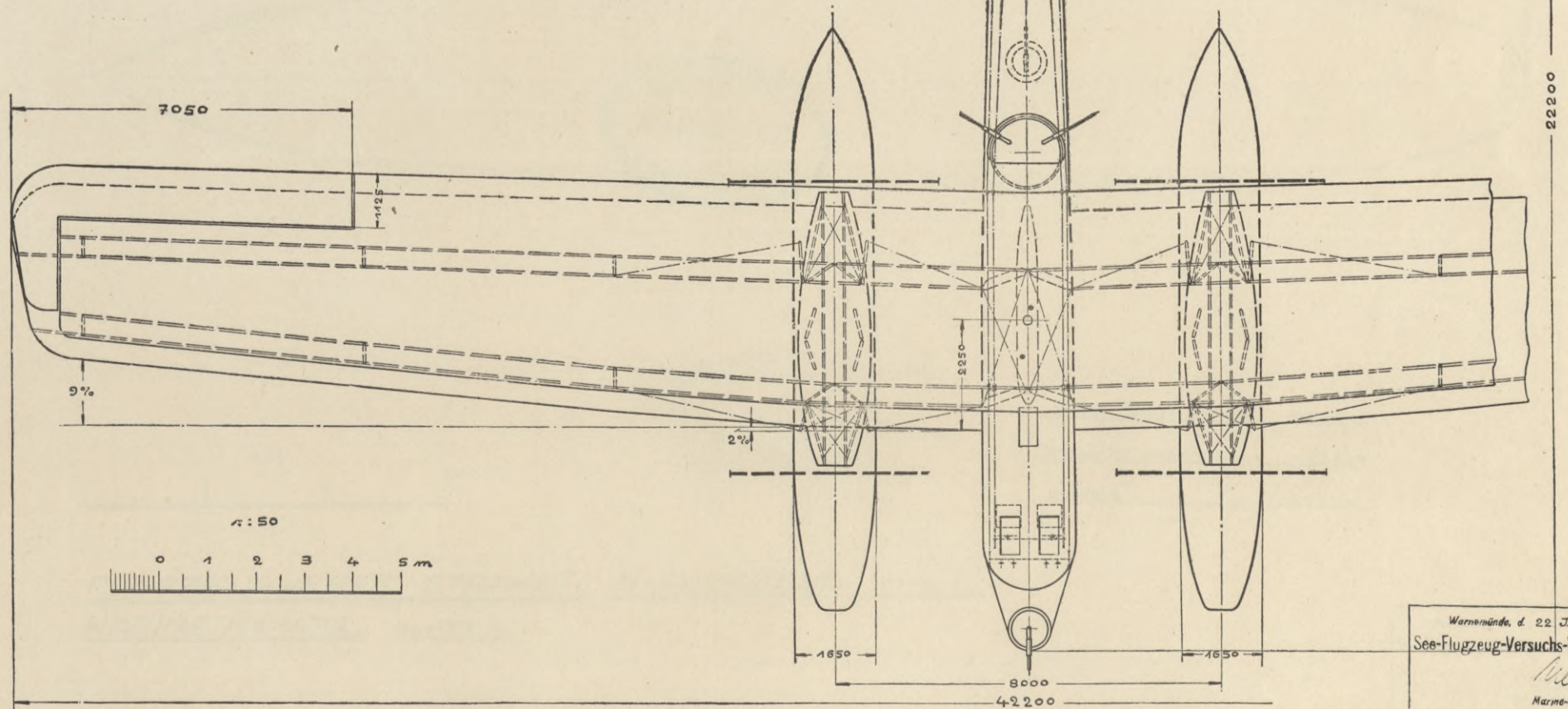






FLUGZEUGWERFT STARKEN, R-FLUGZEUG TYPE: L.

MARINE № 1432 BLATT 3.

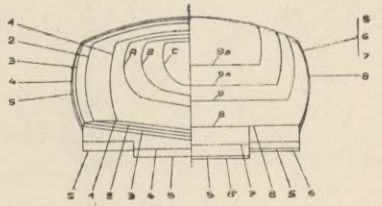
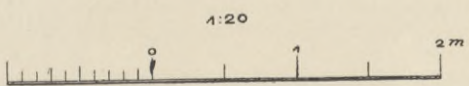
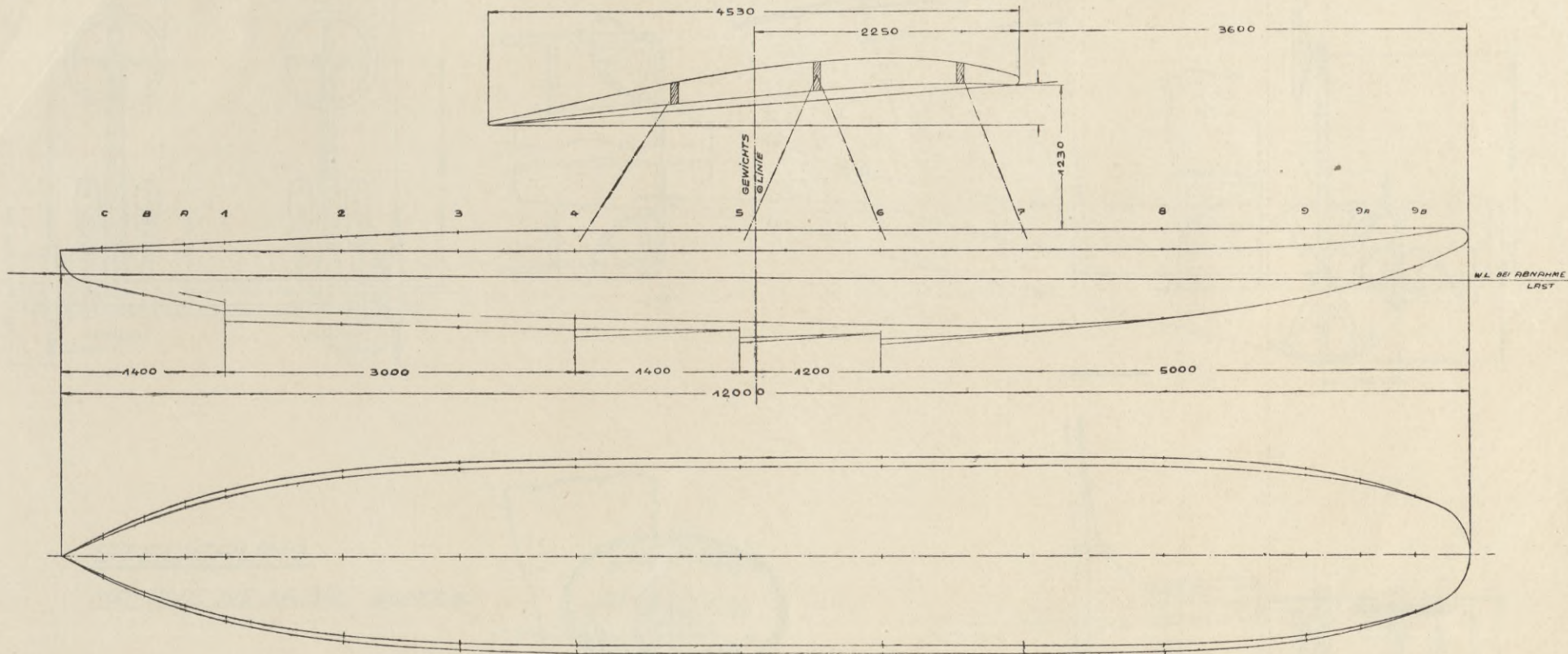


Warmmünde, d. 22. Juni 1918  
See-Flugzeug-Versuchs-Kommando.  
*Hessen*  
Marine-Baumeister.









LANGE ÜBER ALLES 12.000 m  
GRÖSSTE BREITE 4,650 m  
JNHALT 12.000 l

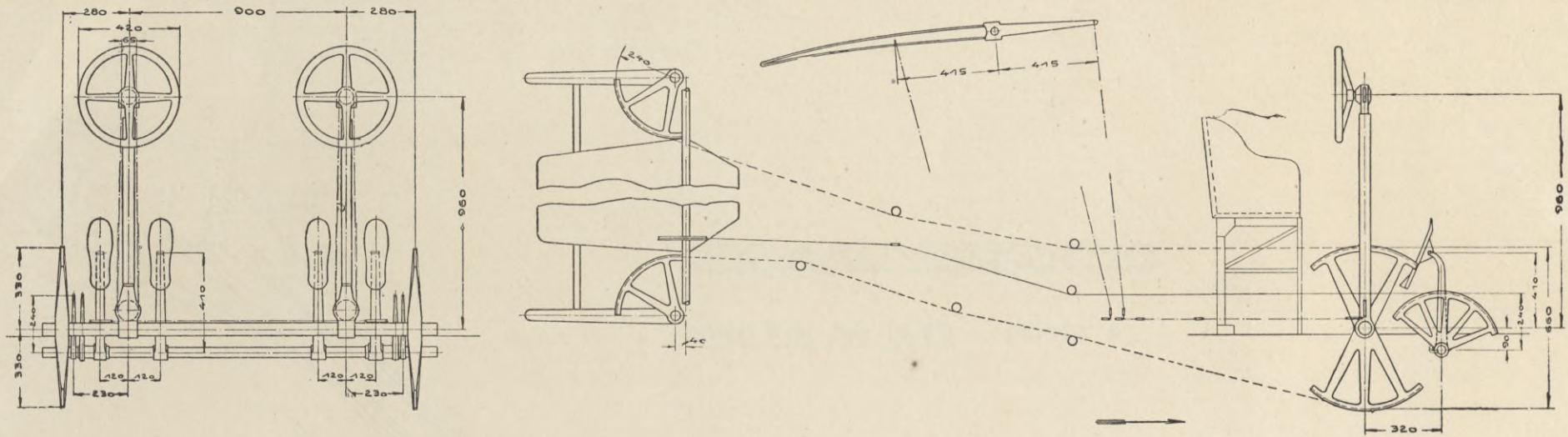
FLUGZEUGWERFT STARKEN, R-FLUGZEUG. TYPE: L.  
MARINE N<sup>o</sup> 1432. BLATT 4.

Worms, d. 22 Juni 1910  
 See-Flugzeug-Versuchs-Kommando  
*Müller*  
 Marine-Genie-Institut



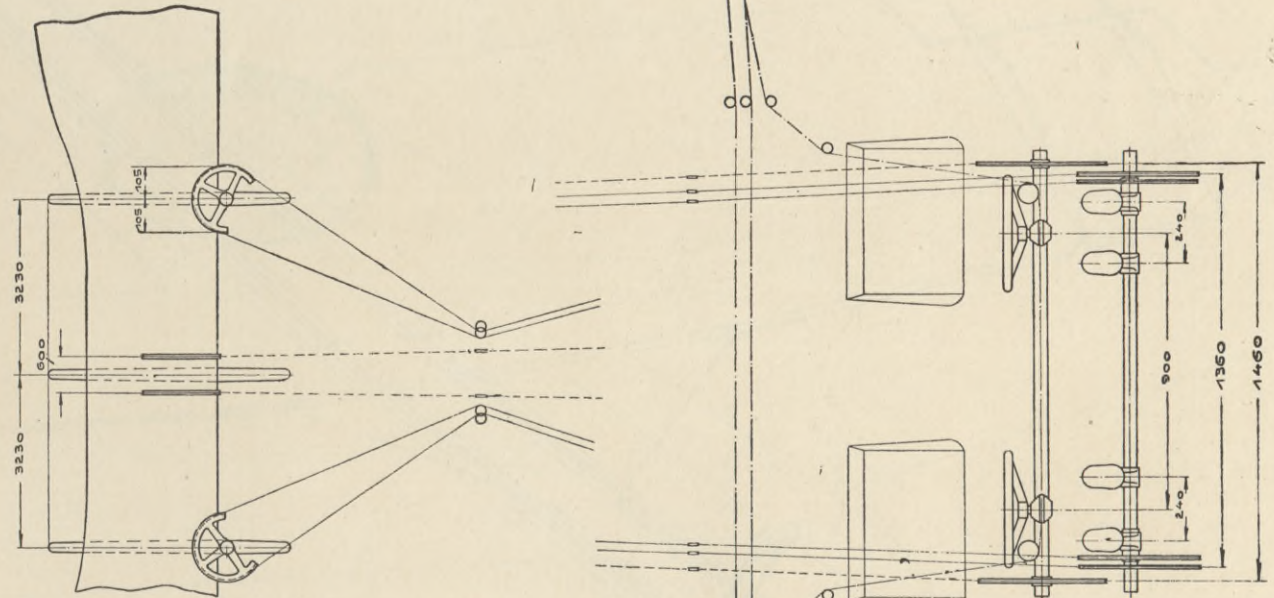






STEUERUNG

MARINE N<sup>o</sup> 1432. BLATT 5.



STEUERUNG	RUDER O	BALANCE	RUDER	RUDERACHSE	FLOSSE	HEBELLENGE			ÜBERSETZUNG	FUH-RUNGS	GESAMTE UMLENKUNGS 4	BEMERKUNG
	BALANCE	ALLEIN	GESAMT	BIS SCHWERPUNKT		I STEUERSPÜLE FUSSHEB WINDRAD	II AM STEUER TUM	III AM RUDER M.M.				
	m <sup>2</sup>	m <sup>2</sup>	m <sup>2</sup>	M	m <sup>2</sup>	960	330	240	23,11	0,3		
HÖHEN-ST.	2x4,63		9,26	14,45	2x11,75							
SEITEN-ST.	1x0,97	3x0,35	3,96	14,36	3x2,33	410	240	105	17,11	0,4	2	
QUER-ST.	2x7,45	2x1,55	18,00	2,00		420	32,5	415	12,31	1,128	11	

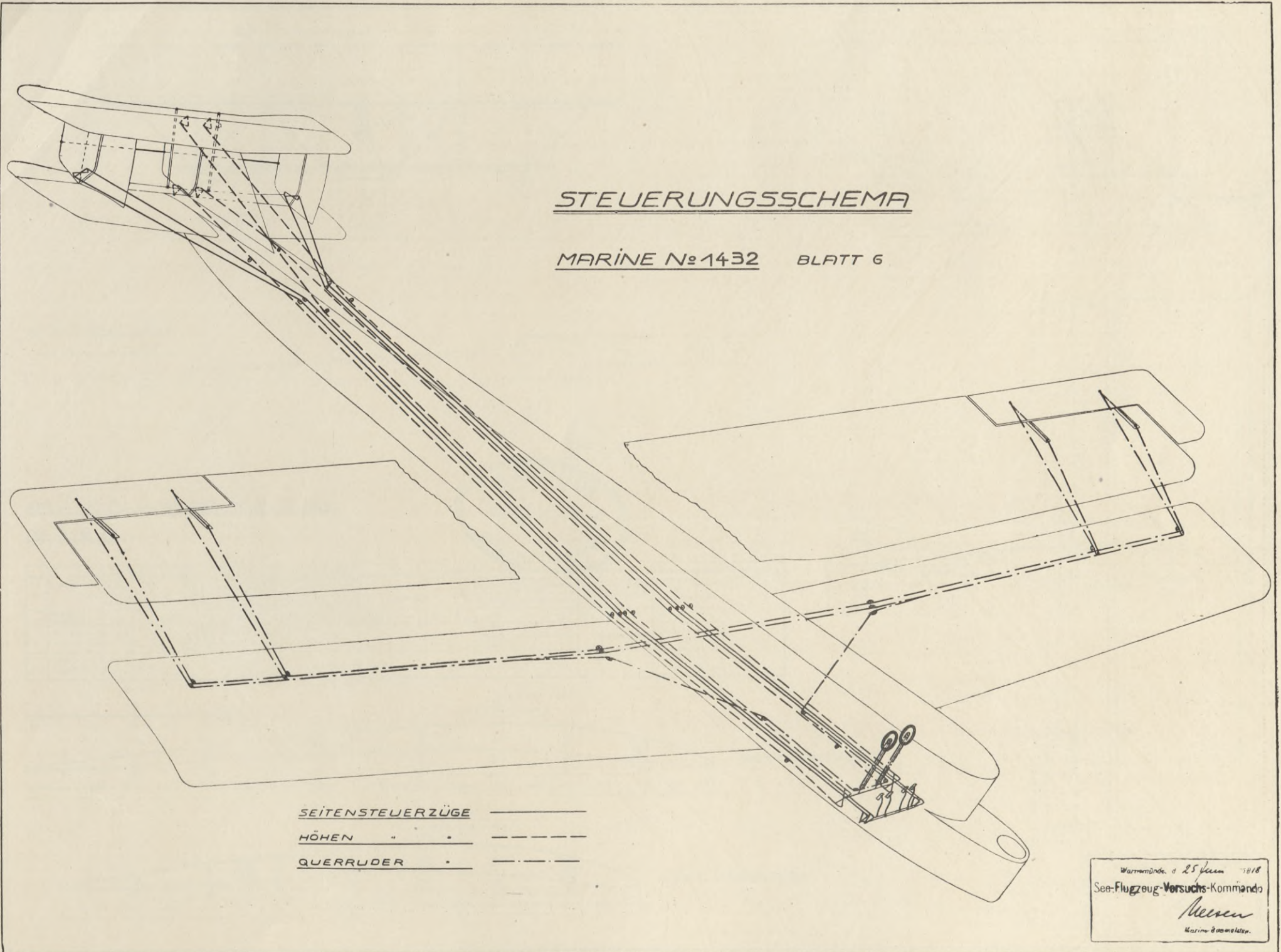
SEITENSTEUERZÜGE ————  
 HÖHENSTEUERZÜGE - - - - -  
 QUERRUDERZÜGE - - - - -

Wagner & Pöschel 1918  
 See-Flugzeug-Versuchs-Kommando  
 Mevius  
 Dresden































## Stabilitätsblätter.

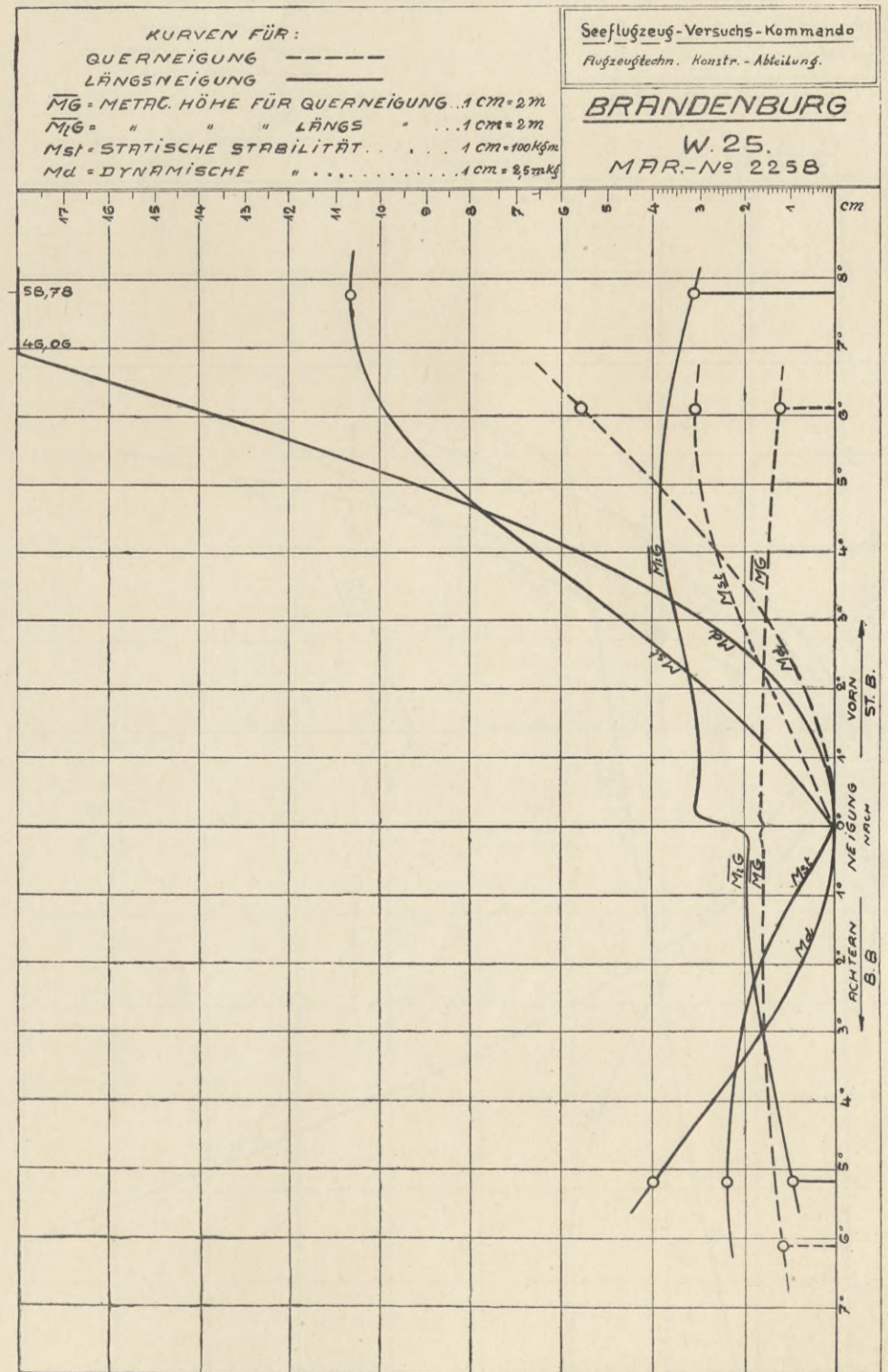
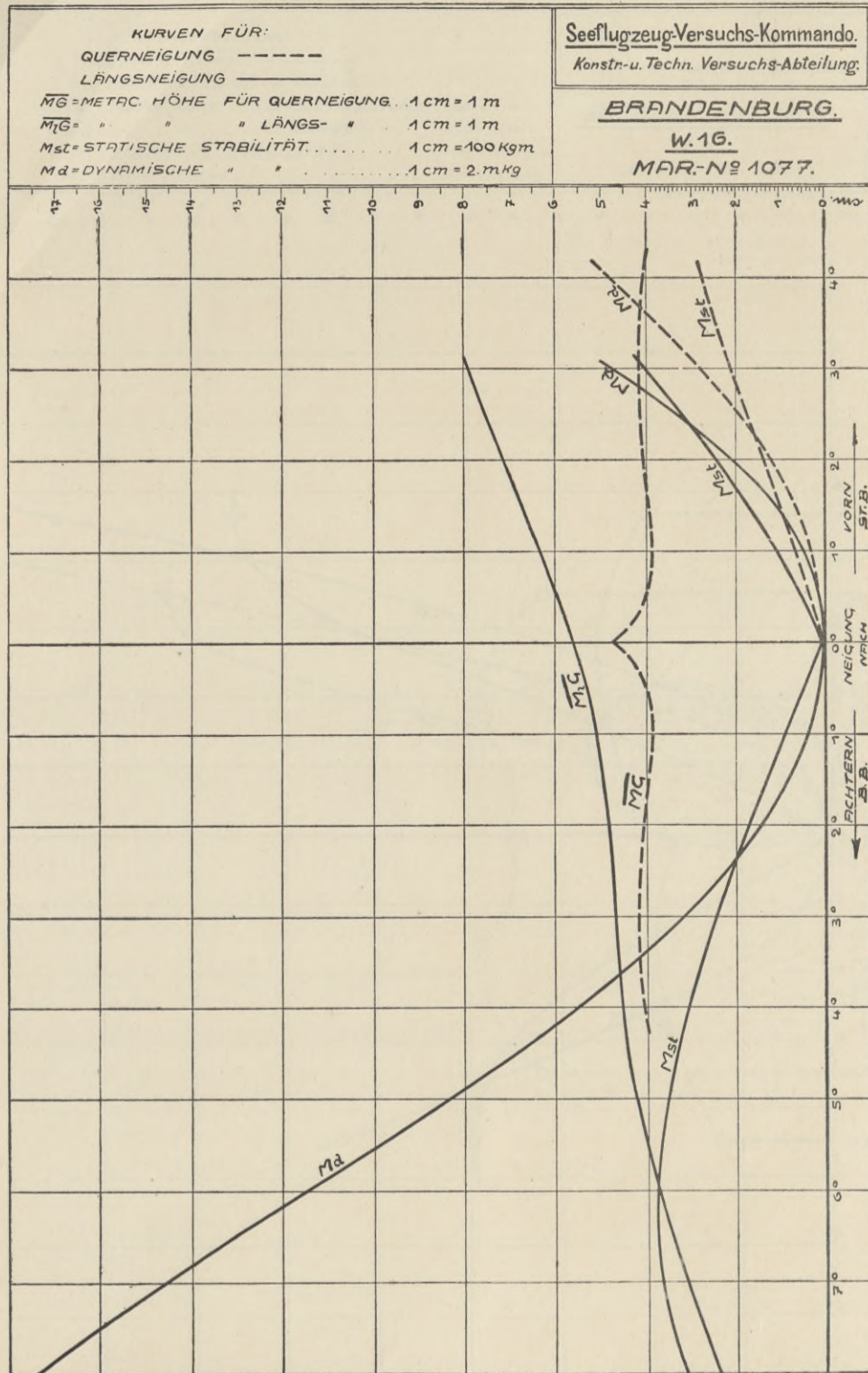
Die Blätter sind geordnet wie die Gruppen in Teil I.

In den Diagrammen sind die Werte der metazentrischen Höhen der statischen und dynamischen Stabilität der Flugzeuge für Längs- und Querneigung auf dem Wasser dargestellt. Die Kurven sind die Ergebnisse der Schwerpunkts- und Krängungsversuche, wie sie für die verschiedenen Lagen des Flugzeuges beim S. V. K. im Versuchsbassin durchgeführt wurden. Bei den Kurven der metazentrischen Höhen waren 2 verschiedene Maßstäbe erforderlich. Die Kurven der statischen und dynamischen Stabilität haben alle den gleichen Maßstab.





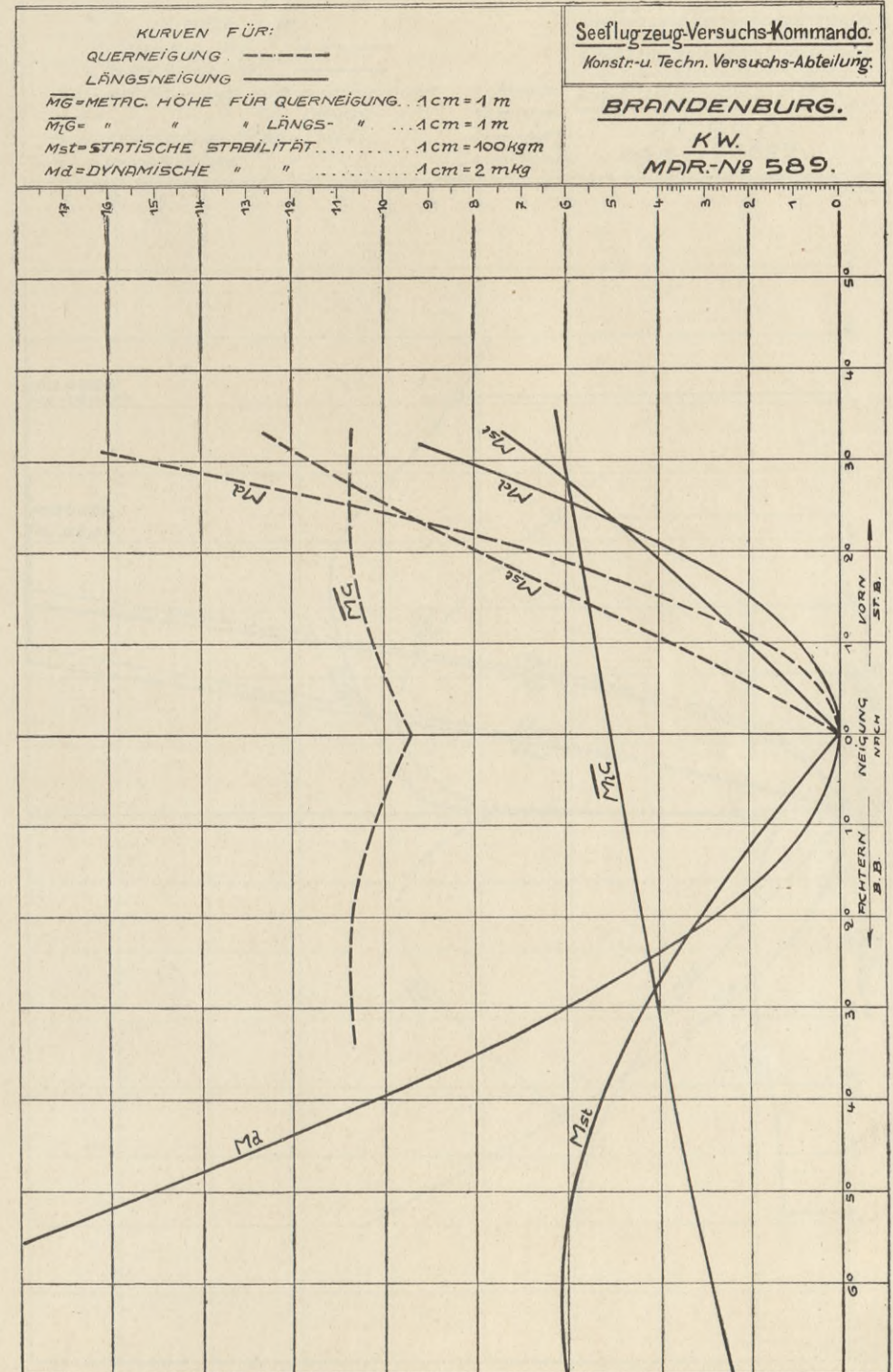
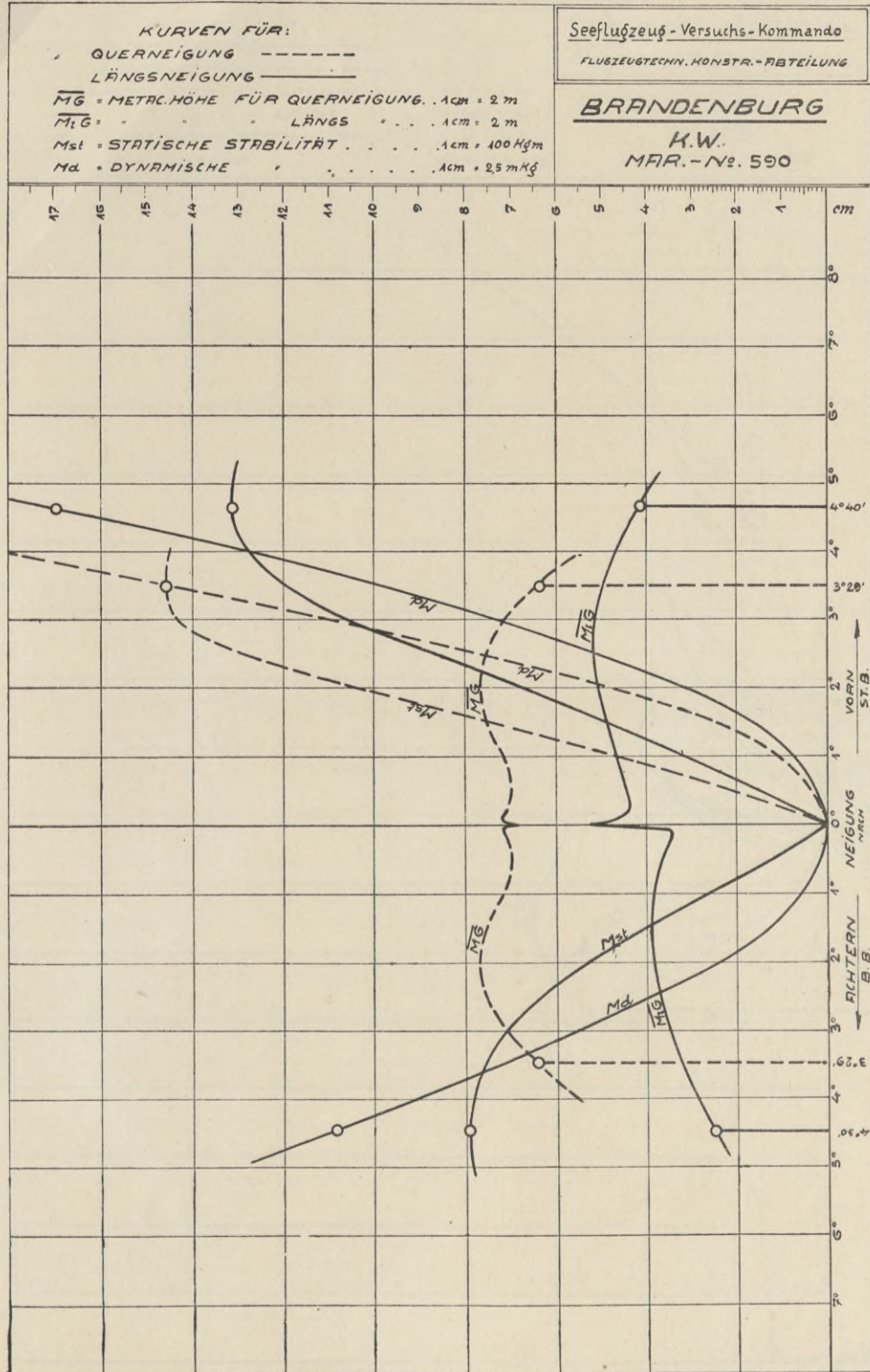








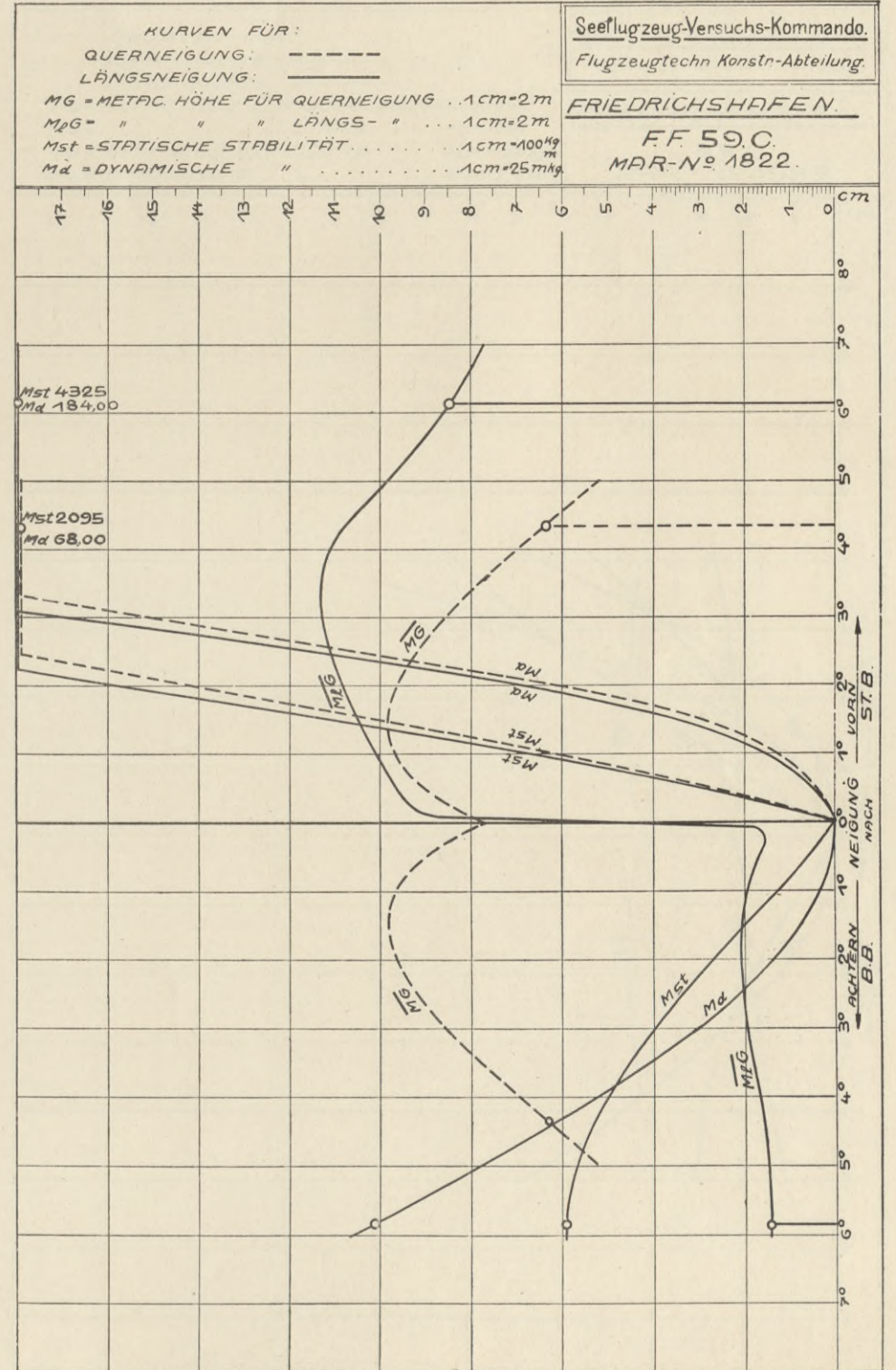
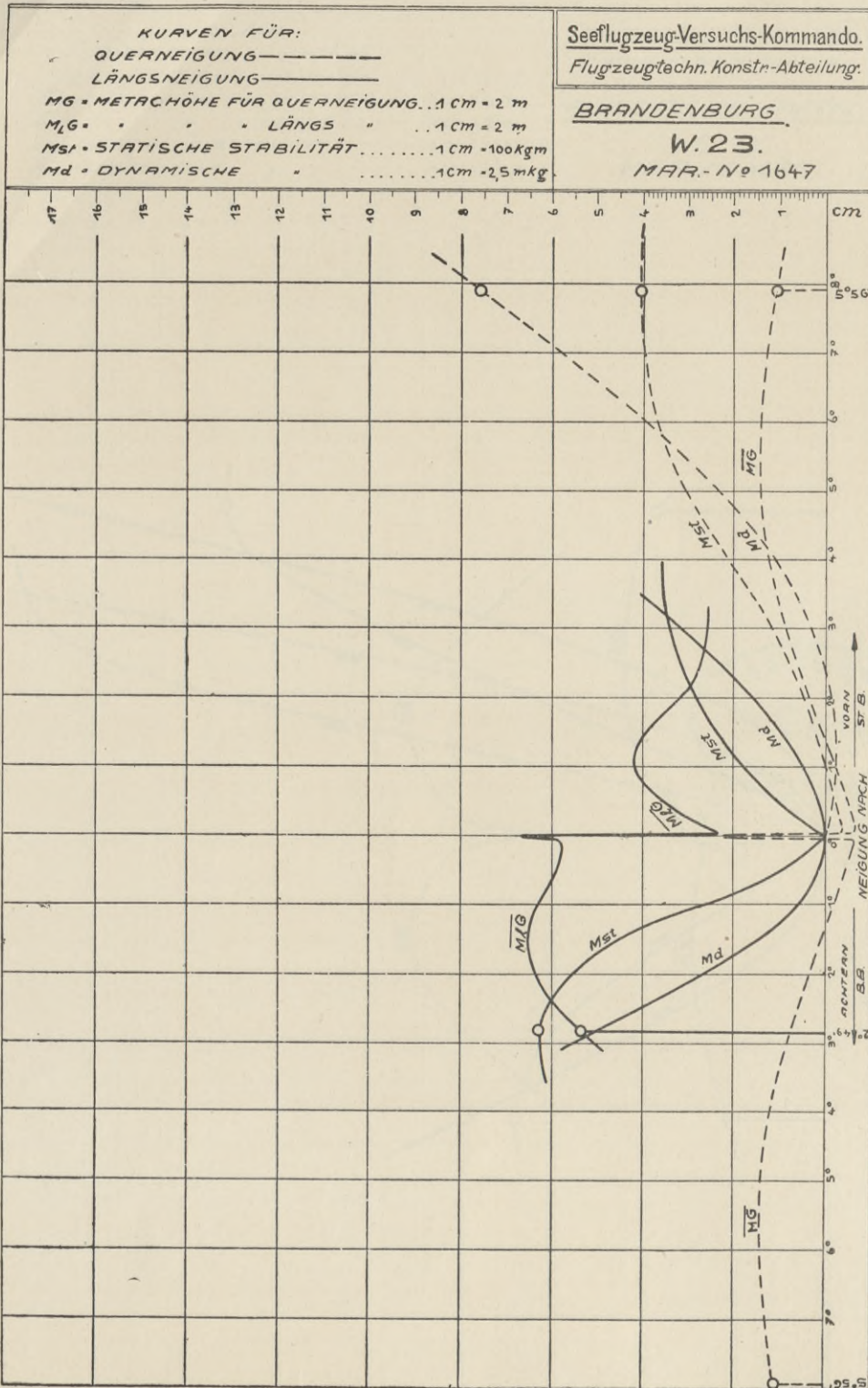








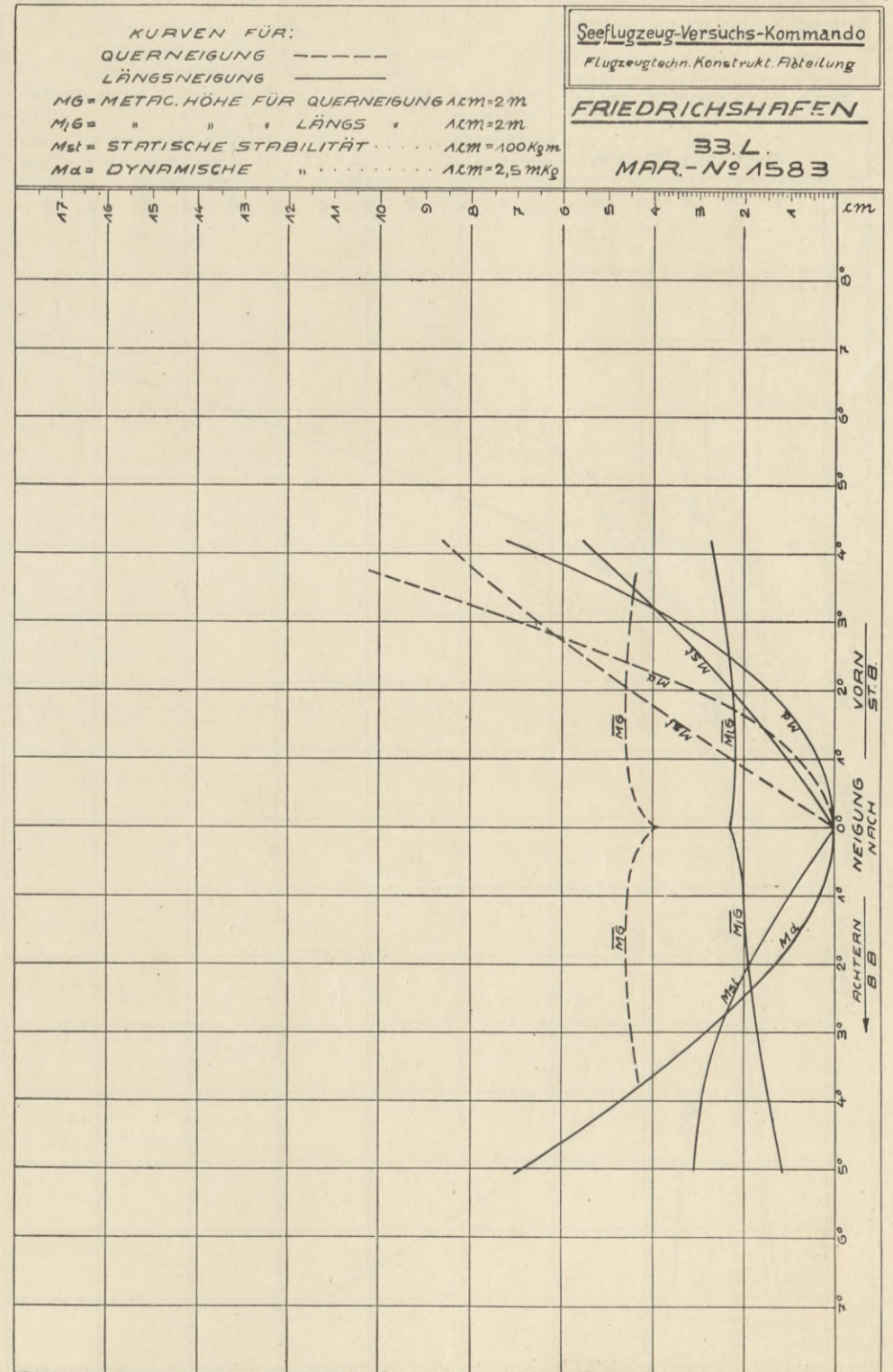
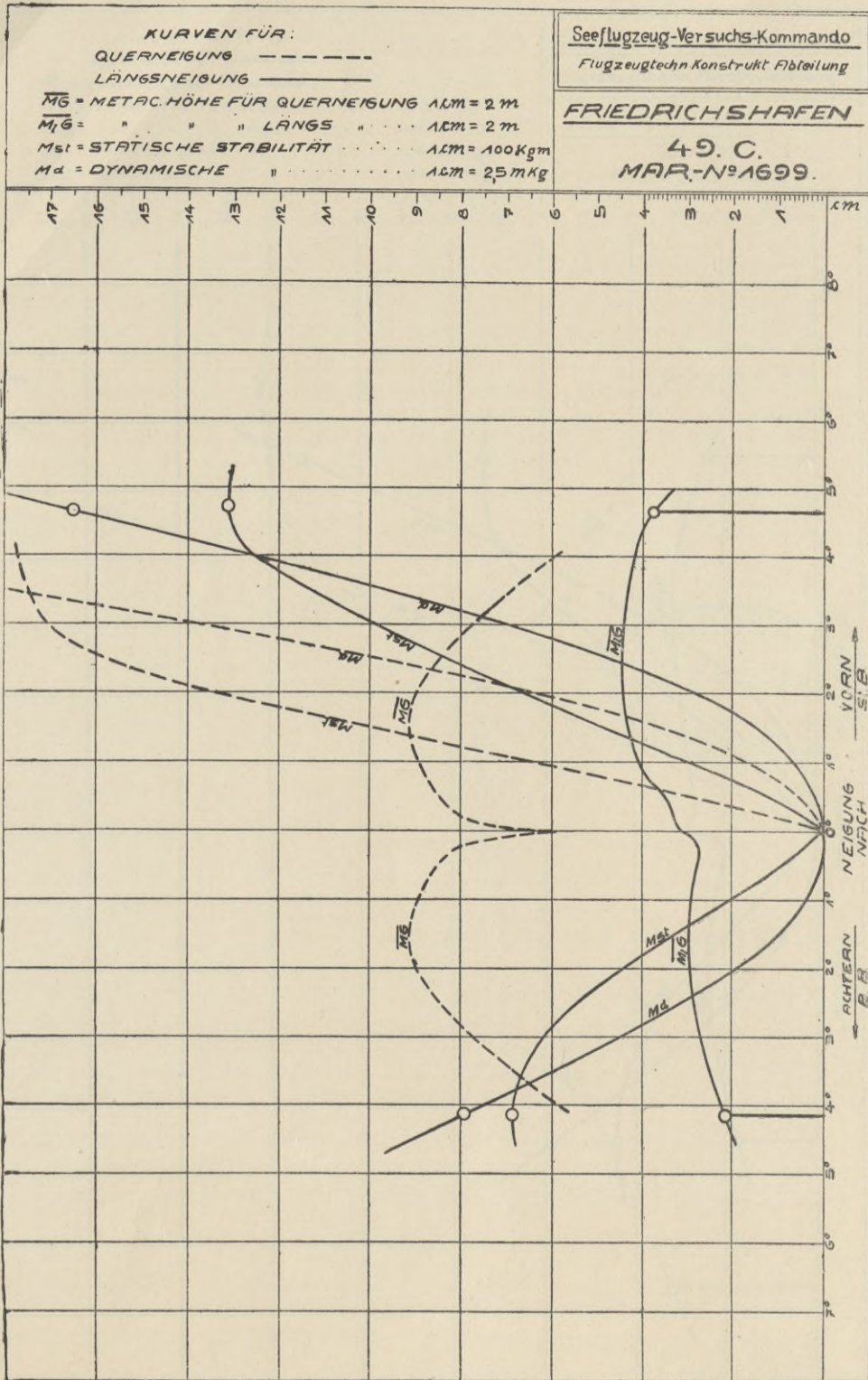
















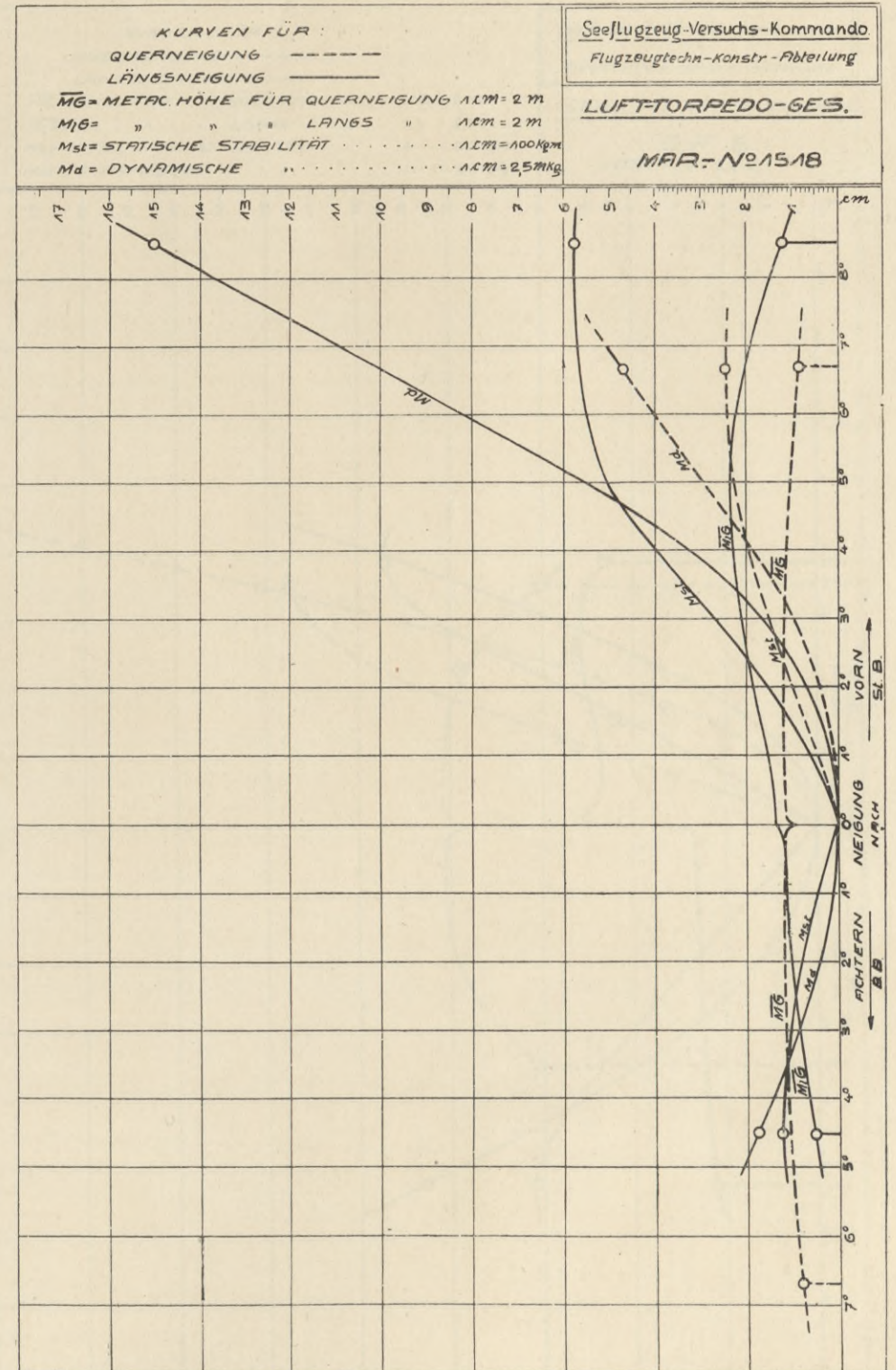
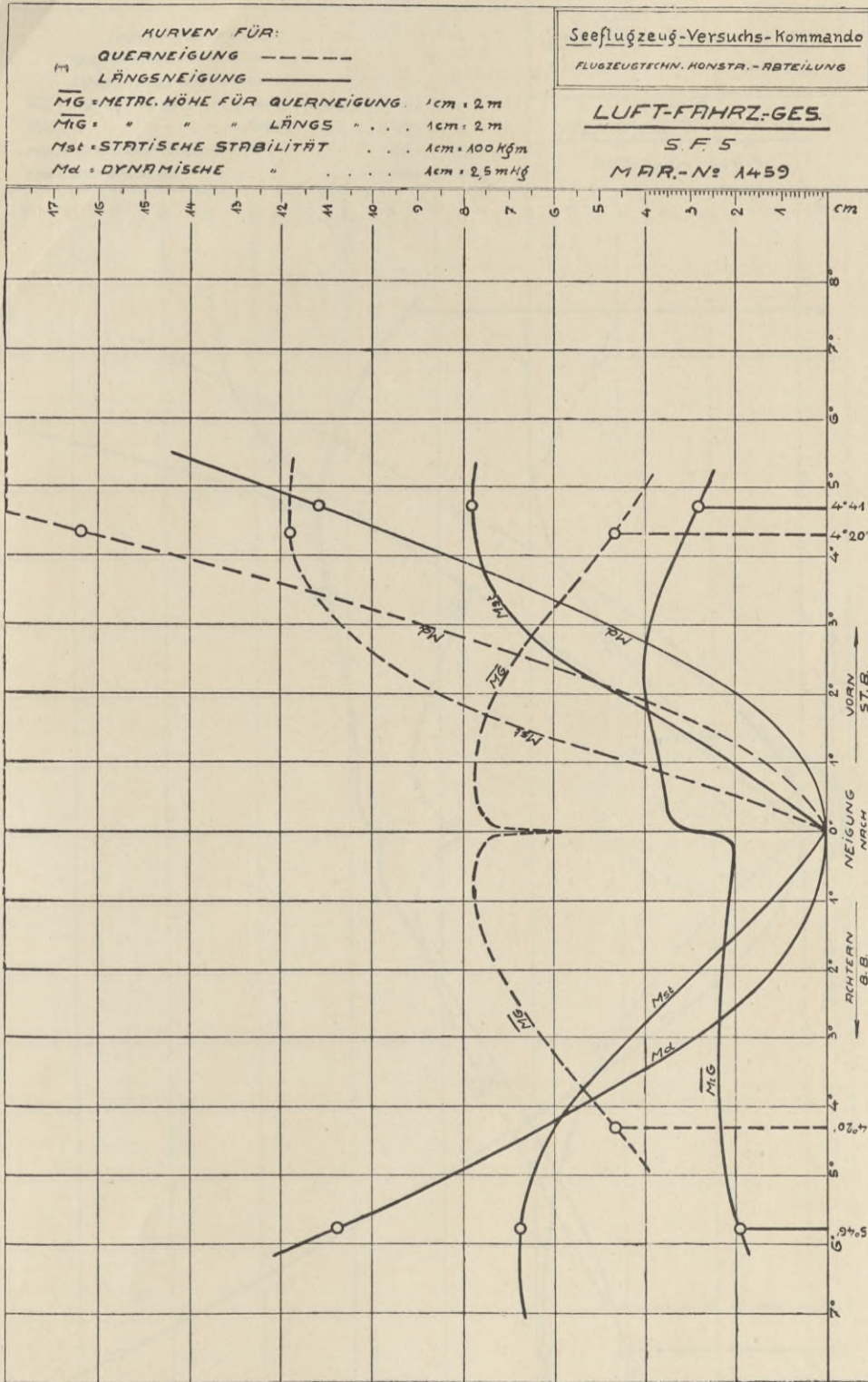








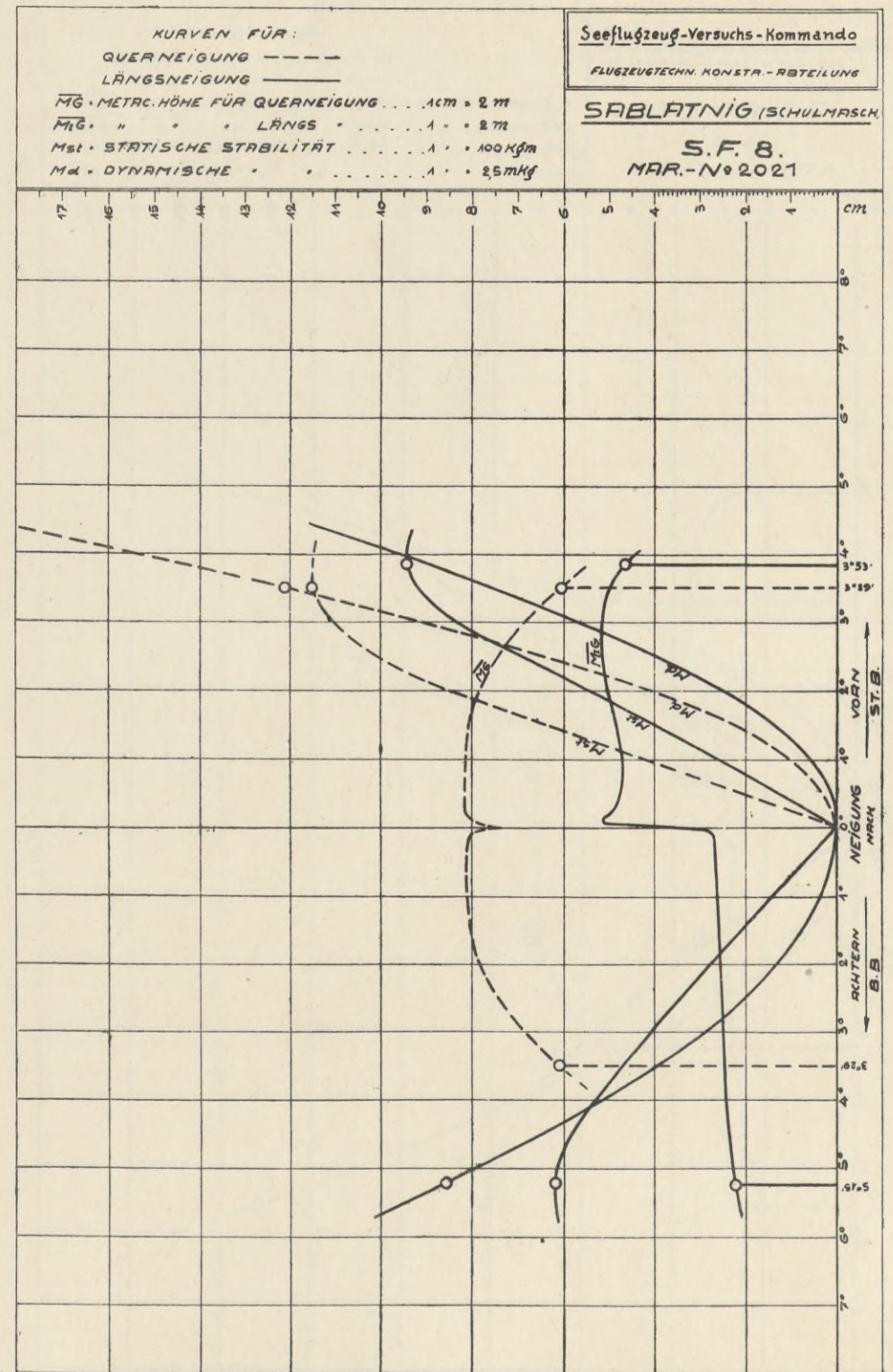
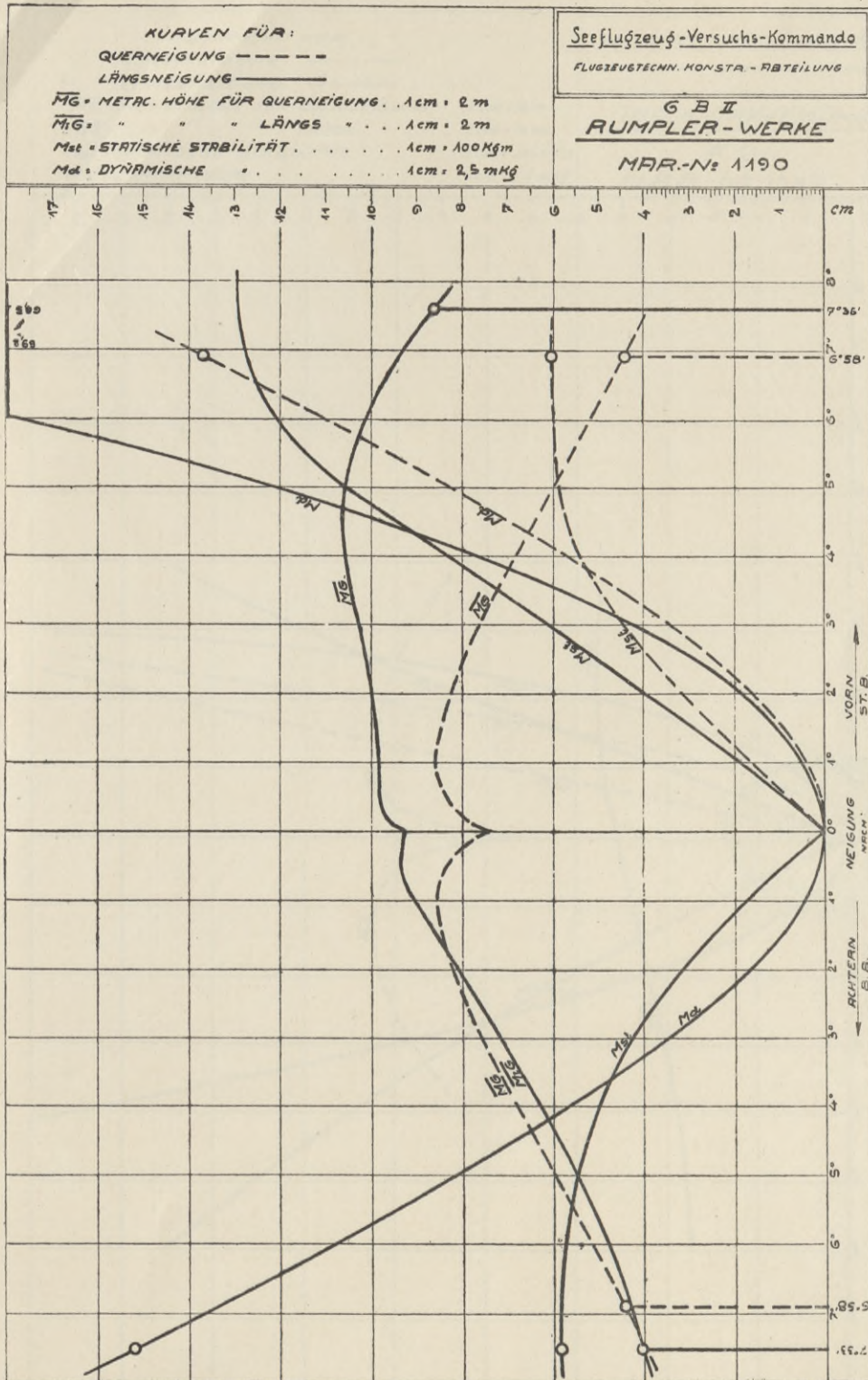








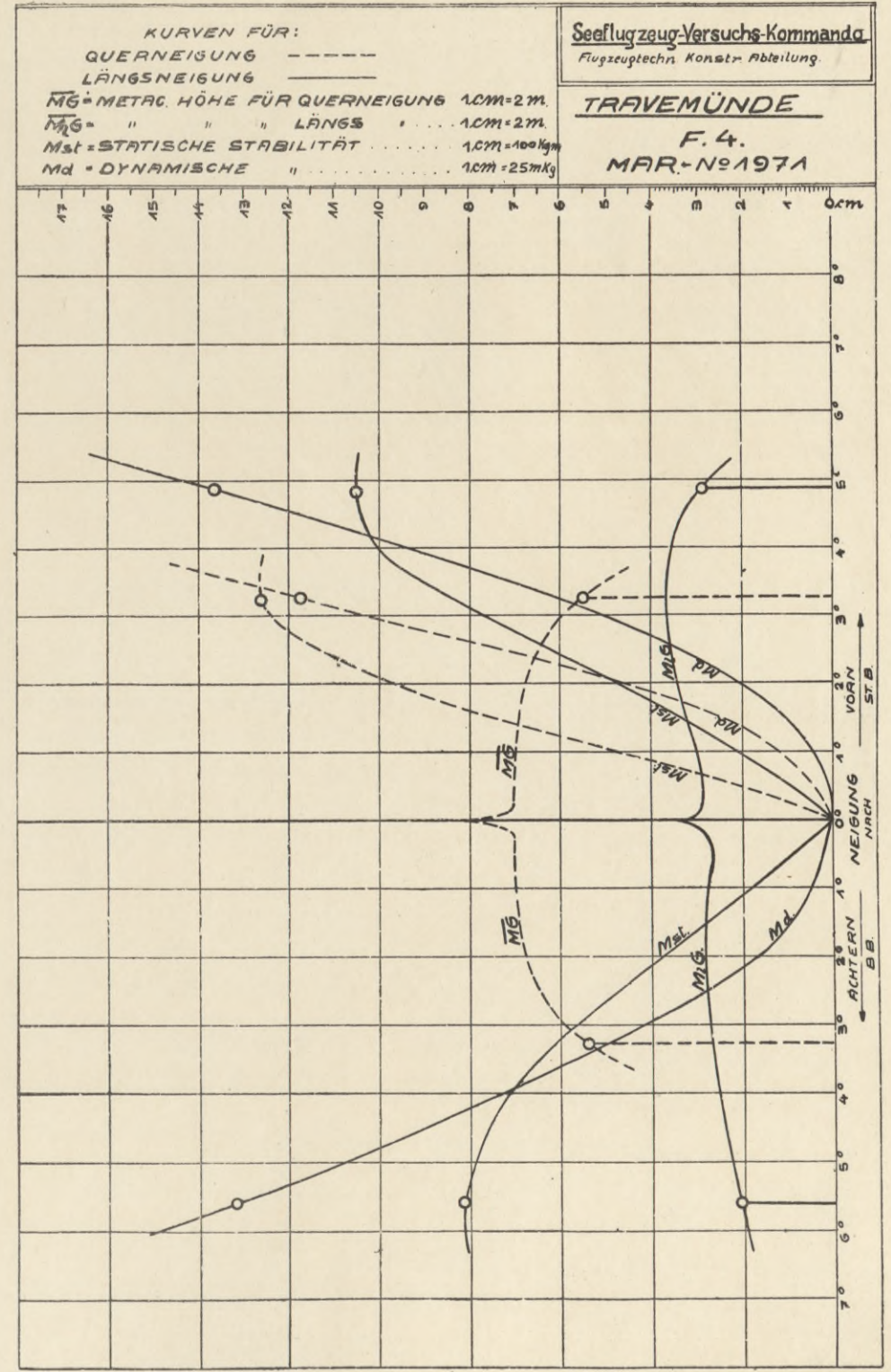
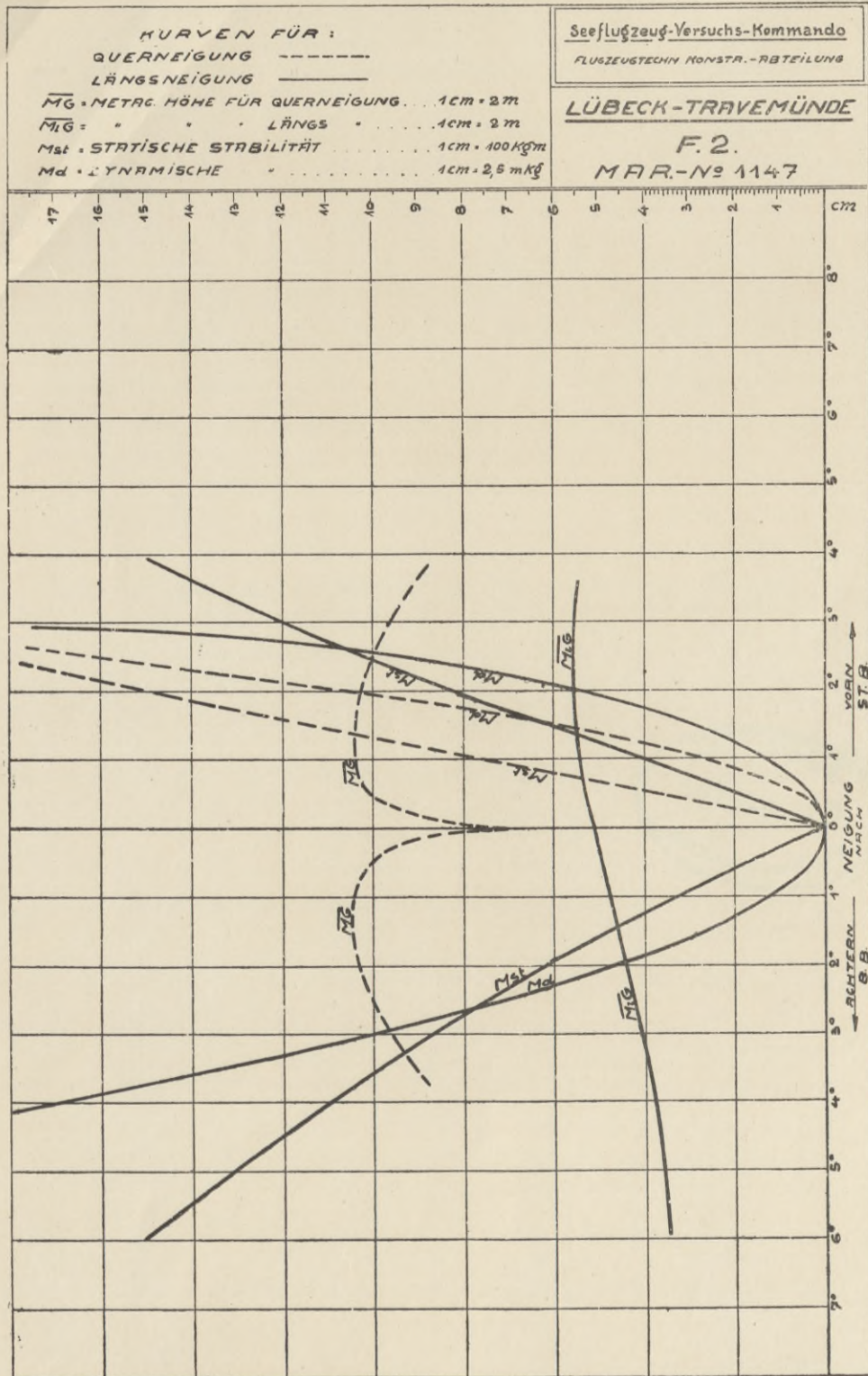


























# Tabellen.

**1. Allgemeines.** Die Tabellen sind in folgende Gruppen eingeteilt:

1) Einmotorige Flugzeuge:

- a) Einsitzer,
- b) Mehrsitzer.

2) Zweimotorige Flugzeuge.

3) Drei- und mehrmotorige Flugzeuge.

In den einzelnen Gruppen sind die Flugzeuge nach den Firmen alphabetisch geordnet, innerhalb der Firmen nach Gesamtmotorleistungen, mit den höheren Leistungen beginnend. Bei gleichen Motorleistungen kommen die neuesten Flugzeuge zuerst.

**2. In den Spalten.** Spalte 1: Der Name ist die im Dienst gebräuchliche Bezeichnung. Die Art des Flugzeuges wird durch Buchstaben hinter der Marine-Nr. kenntlich gemacht und zwar bedeuten:

B. = Bomben-Flugzeug;

B. FT. = Bomben-Flugzeug mit FT.-Geber usw.

Vergleiche Seite 3.

Die Fabrikbezeichnung ist die Bezeichnung des Typs von Seiten der Firma.

Die Jahreszahl gibt die Zeit der Auslieferung aus der Fabrik an.

Spalte 3: Der Nennwert der einzelnen Motore ist in PS. angegeben.

Spalte 5: Die Leistung ist in PS. angegeben.

Spalte 6, 7 und 8: Die oberen Zahlen geben die Menge und das Gewicht der Betriebsstoffe bei vollen Behältern und normaler Flugzeit, die unten stehenden Zahlen bei den Abnahmeflügen an.

Spalte 15: Die obere Zahl ist das Leergewicht des Flugzeuges ohne Kühlwasser, Waffen und FT. Die weitere Zahl ist die Zuladung, diese setzt sich zusammen aus

1) dem Kühlwasser,

2) den Betriebsstoffen (wie sie für die Abnahmeprüfung gefordert sind), die untere Zahl in Spalte 7,

3) der Nutzlast (Besatzung, Ausrüstung und Bewaffnung).

Die unterste Zahl ist das Gewicht des betriebsfertigen Flugzeuges, mit dem die Leistungen in Spalte 18—28 und 42—45 erreicht wurden und auf die sich die Angaben in Spalte 30 und 41 beziehen.

Spalte 41: Hier ist das Verhältnis vom Schwimmgewicht zu Schwimmerinhalt angegeben.

Spalte 42:  $\frac{\text{Betriebsgewicht}}{\text{Quadratmeter tragende Fläche.}}$

Spalte 43:  $\frac{\text{Betriebsgewicht}}{\text{effektive PS.}}$

---



## Einmotorige Flugzeuge. a) Einsitzer.

Laufende Nummer	See-Flugzeuge				Motore		Benzin			Propeller			Bauzeit			Leergewicht Zuladung Betriebs- gew. kg	Flugleistungen															
					Anzahl des einzelnen	Firma	Gesamte effektive Leistung	Behälter			Firma	An- zahl Druck Zug	Durchmesser Steigung m	Bestellt am	Angeliefert am		Abgenommen am	Steigzeiten in Min. für						Geschwindigkeit in km/Std.				Anlauf				
	1	kg	Std.	500 m				800 m	1000 m	1500 m								2000 m	3000 m	beim Start	Steigen	Horiz.-Flug	Landen	in Zeit Sek.	bei Wind- schwin- digkeit m/sek.							
	Firma	Marine-Nr.	Art	Fabrikbezeichnung	Jahr	1	kg	Std.	Firma	Druck	Zug	m	am	am	am		mm	°Cel.	500 m	800 m	1000 m	1500 m	2000 m	3000 m	beim Start	Steigen	Horiz.-Flug	Landen	in Zeit Sek.	bei Wind- schwin- digkeit m/sek.		
1	Brandenburg 1554	ED	K. D. W. 1917	1	160	Maybach	160	160	114	2 <sup>1/2</sup>	Dr. Rathjen	1 Zug	2,80 1,70	13. VI.	25. IX.	5. X.	940 270 1210	749	+ 11	—	4,5	5,9	9,5	14,9	21,0	—	—	170	—	13	5—7	
2	Brandenburg 1078	ED	W 16 1917	1	160	Ob.-Ursel	173,6	173	122,5	2	Dr. Rathjen	1 Zug	2,75 2,30	17. XI.	9. I.	22. III.	636 260 896	768	+ 11	3,9	—	5,0	8,2	12,6	27,0	—	—	170	—	10	0—1	
3	Brandenburg 2258	ED	W 25 1918	1	150	Benz	163,5	165	118	2 <sup>1/2</sup>	Niendorf	1 Zug	2,76 1,67	15. V.	27. X.	20. I.	912 270 1182	755	+ 1	—	4,7	6,5	—	—	—	—	—	—	160	—	9	9
4	Brandenburg 2138	E	W 18 1917	1	150	Benz	162,2	180	129	3	Dr. Rathjen	1 Druck	2,72 1,85	2. IV.	15. X.	24. X.	875 270 1145	752	+ 9	—	3,9	5,0	8,1	11,2	23,4	—	—	160	—	5	8—12	
5	Brandenburg 1341	E	C. C. 1917	1	150	Benz	162,9	180	129	3	Imperial	1 Druck	2,84 1,63	2. II.	15. VI.	19. VI.	813 270 1083	754	+ 21	—	5,5	6,5	11,0	16,5	—	—	—	158	—	15	0—1	
6	Brandenburg 1552	E	W 20 1918	1	80	Ob.-Ursel	80	53	38	1 <sup>1/4</sup>	Dr. Rathjen	1 Druck	2,40 1,98	30. IV.	9. III.	17. III.	395 172 567	768	+ 3	—	11,4	14,9	—	—	—	—	—	117	—	15	5—6	
7	L. F. G. 750	ED	W 1917	1	160	Mercedes	184	244	175	3 <sup>1/2</sup>	Wolff	1 Zug	2,40 1,80	1. V.	29. VI.	1. X.	868 280 1148	768	+ 15	—	4,6	5,4	8,7	12,7	—	—	—	—	—	8	4—7	



# Einmotorige Flugzeuge. a) Einsitzer.

Abmessungen												Belastung		Metazentrische Höhe für 0°		Zeichnung		Stabilitätsblatt		Steuerung Zeichnung		Laufende Nummer
Tragende Fläche			Ruder			Schwimmer						Tragfläche kg/qm	Motor kg/PS	Quer- neigung M G m	Längs- neigung M I G m	Nr.	Seite	Nr.	Seite	Nr.	Seite	
Tragende Fläche qm	obere untere Spann- weite m	obere untere Trag- decktiefe m	Querruder qm	Höhenruder qm	Seitenruder qm	Anzahl	größte Länge m	größte Breite m	Gewicht kg	Inhalt l	Gewicht Inhalt kg/l											
	30	31										32	33	34	35	36	37	38	39	40	41	
28	9,25 9,25	16,55 16,55	1,74	1,10	0,53	2	5,02	0,60	70	1000	0,070	43,40	7,58	6,33	3,64	2	8	—	—	—	—	1
21,35	9,25 7,80	16,60 11,10	1,45	1,00	0,40	2	5,065	0,61	47,5	825	0,057	42,00	5,16	4,65	5,50	3	9	1	64	—	—	2
30,53	10,40 10,40	1,80 1,80	1,80	1,20	0,55	2	5,45	0,61	61	1150	0,053	38,70	7,24	3,08	4,35	4	10	2	64	—	—	3
34,38	10,70 10,30	1,80 1,80	1,90	1,08	0,57	Boot	7,60	0,965	117	2450	0,045	33,40	7,05	4,82	10,86	5	11	—	—	—	—	4
26,50	9,30 8,74	1,65 1,50	1,85	1,24	0,62	Boot	8,45	1,00	102	2600	0,039	41,00	6,67	—	—	6	12	—	—	—	—	5
15,82	6,80 6,40	1,19 1,51	1,25	0,64	0,375	Boot	5,45	0,80	67	1750	0,038	37,10	7,08	0,463	12,179	7	13	—	—	—	—	6
29,90	10,10 9,70	1,65	1,75	1,40	0,80	2	4,91	0,60	55	1050	0,053	39,60	6,23	3,23	4,20	36	42	10	68	—	—	7



## Einmotorige Flugzeuge. a) Einsitzer.

Laufende Nummer	See-Flugzeuge				Benzin			Propeller			Bauzeit			Leergewicht Zuladung Betriebs- gew. kg	Flugleistungen																
					Behälter			Firma	An- zahl Druck Zug	Durchmesser Steigung m	Bestellt am	Angeliefert am	Abgenommen am		Steigzeiten in Min. für						Geschwindigkeit in km/Std.				Anlauf						
	voll bei Abnahme			1		kg	Std.								500 m	800 m	1000 m	1500 m	2000 m	3000 m	beim Start	Steigen	Horiz.-Flug	Landen	in Zeit	bei Windge- schwin- digkeit					
	Anzahl	Nennwert des einzelnen	Firma	Gesamte effektive Leistung	1	kg	Std.	Firma	Druck Zug	Durchmesser Steigung m	Bestellt am	Angeliefert am	Abgenommen am		mm	°Cel.	500 m	800 m	1000 m	1500 m	2000 m	3000 m	beim Start	Steigen	Horiz.-Flug	Landen	Sek.	m/sek.			
2	3	4	5	6	7	8	9	10	11	12	13	14	15	16	17	18	19	20	21	22	23	24	25	26	27	28	29				
8	1518	L. T. G. FD 1 1918	ED	1	150	Benz	164	142	101	2 <sup>1</sup> / <sub>2</sub>	Axial	1 Zug	3,30 3,60	8. II.	4. III.	8. III.	895 270 1165	770	+ 0	—	3,4	4,5	7,3	11,3	22,1	—	—	—	—	11	4—5
9	1064	Rumpler G B 1 1917	ED	1	160	Mercedes	175	222	157	3	Axial	1 Zug	2,70 1,85	11. I.	25. IX.	11. X.	860 270 1130	749	+ 11	—	4,0	5,0	7,8	10,9	19,8	78	—	155/ 166	—	10	7—9



# Einmotorige Flugzeuge. a) Einsitzer.

Abmessungen												Belastung		Metazentrische Höhe für 0°		Zeichnung		Stabilitätsblatt		Steuerung Zeichnung		Laufende Nummer
Tragende Fläche			Ruder			Schwimmer						Tragfläche kg/qm	Motor kg/PS	Quer- neigung MG	Längs- neigung MIG	Nr.	Seite	Nr.	Seite	Nr.	Seite	
Tragende Fläche qm	obere untere Spann- weite m	obere untere Trag- decktiefe m	Querruder qm	Höhenruder qm	Seitenruder qm	Anzahl	größte Länge m	größte Breite m	Gewicht kg	Inhalt l	Gewicht Inhalt kg/l											
30	31	32	33	34	35	36	37	38	39	40	41	42	43	44	45	46	47	48	49	50	51	
27,00	10,00 9,80	1,60 1,30	2,75	1,35	0,84	2	5,00	0,60	50	948	0,053	43,30	7,11	3,11	8,96	38	44	12	69	—	—	8
36,50	12,20 11,10	1,68	2,54	1,93	0,82	2	6,27	0,60	55	1200	0,046	31,00	6,45	7,30	9,74	40	46	13	70	—	—	9



## Einmotorige Flugzeuge. b) Mehrsitzer.

Laufende Nummer	See-Flugzeuge				Motore		Benzin			Propeller			Bauzeit			Leergewicht Zuladung Betriebs- gew. kg	Flugleistungen														
					Anzahl	Nennwert des einzelnen	Firma	Gesamte effektive Leistung	Behälter			Firma	Anzahl	Durchmesser	Steigung		Bestellt	Ange liefert	Abgenommen	Steigzeiten in Min. für						Geschwindigkeit in km/Std.				Anlauf	
	voll bei Abnahme			Zug					m	am	am									am	500 m	800 m	1000 m	1500 m	2000 m	3000 m	beim Start	Steigen	Horiz.-Flug	Landen	in Zeit Sek.
	1	kg	Std.		16	17	18	19				20	21	22	23		24	25	26												
10	Brandenburg 2208 W 19 1918	C. 3 MG	1	260	Maybach	260	440	308	5 <sup>3</sup> / <sub>4</sub>	Fliegel	1	3 10	1,82	3.	3.	6.	1435	762	+ 7	—	6,7	8,4	13,8	18,9	23	78	118	150,5	75	14	7—8
11	Brandenburg 1470 W 19 1917	C. 2 MG	1	240	Maybach	274	375	270	5 <sup>3</sup> / <sub>4</sub>	Luckenwald	1	3,10	1,78	2.	23.	24.	1359	751	+ 8	—	—	6,7	10,2	14,2	25,1	89	115	167	87	16	6—7
12	Brandenburg 590 K. W. 1918	C. FT.	1	220	Benz	225	533	381	6	Dr. Rathjen	1	3,00	1,65	30.	17.	13.	1471	767	+ 2	—	11,0	14,3	24,3	—	—	78	112	134	—	35	4—5
13	Brandenburg 2282 W 32 1917	C. 3 MG	1	160	Mercedes	170	258	181	4	Niendorf	1	2,80	1,90	27.	13.	3.	1063	762	+ 15	—	8,9	11,6	19,8	—	—	—	—	—	—	24	6—7
14	Brandenburg 1647 W 23 1917	1 MG; 1 MK	1	160	Mercedes	174,5	170	122,4	2 <sup>1</sup> / <sub>2</sub>	Behrend	1	2,80	1,40	4.	7.	18.	907	770	— 3	—	6,0	7,7	12,0	18,2	38,3	90	120	165	85	12	5—6
15	Brandenburg 2204 W 29 1918	C. 3 MG	1	150	Benz	152,5	200	140	4	Axial	1	2,75	1,80	17.	4.	5.	1000	763	+ 6	—	4,2	5,9	10,4	15,8	33,0	98	118	168	96	13	6—7
16	L. F. G. 2023 W 12 1918	C. 3 MG	1	150	Benz	163,6	198	142	4 <sup>1</sup> / <sub>2</sub>	Dr. Rathjen	1	2,80	1,70	10.	28.	6.	1056	765	— 3	—	8,8	11,1	19,7	30,3	—	73	117,5	152	—	17	7—8



# Einmotorige Flugzeuge. b) Mehrsitzer.

Abmessungen												Belastung		Metazentrische Höhe für 0°		Zeichnung		Stabilitätsblatt		Steuerung Zeichnung		Laufende Nummer	
Tragende Fläche			Ruder			Schwimmer																	
Tragende Fläche	obere	obere	Querruder	Höhenruder	Seitenruder	Anzahl	größte Länge	größte Breite	Gewicht	Inhalt	Gewicht	Inhalt	Tragfläche	Motor	Quer-	Längs-	Nr.	Seite	Nr.	Seite	Nr.	Seite	
	qm	untere Spannweite													untere Tragdecktiefe	M G							
30	31	32	33	34	35	36	37	38	39	40	41	42	43	44	45	46	47	48	49	50	51		
57,80	13,80 13,80	2,25	5,00	2,27	1,25	2	6,68	0,735	109	1850	0,059	36,20	8,06	6,11	6,89	8	14	—	—	—	—	10	
57,80	13,80 13,80	2,25	5,00	2,25	1,25	2	6,68	0,735	106	1850	0,057	34,32	8,03	2,046	6,836	9	15	—	—	—	—	11	
60,00	16,30 16,30	1,90	7,30	1,65	1,00	2	6,65	0,90	128,5	2385	0,056	35,60	9,50	13,61	10,49	10	16	3 u. 4	65	—	—	12	
35,00	11,20 10,50	1,80	4,00	2,10	1,00	2	2,85	0,73	83	1420	0,058	44,20	9,10	—	—	11	17	—	—	12	18	13	
33,00	10,70 10,13	1,80 1,80	2,25	1,00	0,50	Boot	8,60	1,00	135	3000	0,045	38,00	7,11	4,50	13,40	13	19	5	66	—	—	14	
31,60	13,50	2,65	3,00	2,10	1,00	2	5,65	0,725	73	1420	0,051	46,40	9,00	2,67	6,76	14	20	—	—	—	—	15	
35,30	11,20 10,50	1,80 1,80	4,00	1,70	0,76	2	5,57	0,725	77,5	1420	0,055	44,00	9,50	5,01	5,69	15	21	—	—	—	—	16	



## Einmotorige Flugzeuge. b) Mehrsitzer.

Laufende Nummer	See-Flugzeuge				Benzin			Propeller			Bauzeit			Leergewicht Be- triebs- gew. kg	Flugleistungen															
					Behälter			Firma	An- zahl Druck Zug	Durchmesser Steigung m	Bestellt am	Angeliefert am	Abgenommen am		Steigzeiten in Min. für						Geschwindigkeit in km/Std.				Anlauf					
	voll bei Abnahme			1	kg	Std.	500 m								800 m	1000 m	1500 m	2000 m	3000 m	beim Start	Steigen	Horiz.-Flug	Landen	in Zeit Sek.	bei Wind- schwin- digkeit m/sek.					
	2	3	4					5	6	7	8	9	10													11	12	13	14	15
17	Brandenburg 2001 W 12 1917	C. 2 MG	1	150	Benz	160	198	140	4 <sup>1/2</sup>	Dr. Rathjen	1 Zug	2,80 1,70	10. IX.	30. XI.	6. XII.	997 457 1454	768	- 2	-	5,2	7,0	12,0	18,4	-	90	123	159,5	79	12	10-11
18	Brandenburg 1413 W 12 1917	C. 2 MG	1	150	Benz	163,6	205	145	4 <sup>3/4</sup>	Dr. Rathjen	1 Zug	2,80 1,70	13. III.	2. XII.	6. XII.	959 457 1416	772	- 1	-	5,8	7,7	12,9	20,9	-	86	121	153,5	-	11	11-12
19	Brandenburg 1185 W 12 1917	C. 2 MG	1	150	Benz	162,9	205	145	4 <sup>3/4</sup>	Niendorf	1 Zug	2,76 1,67	5. I.	10. IX.	17. IX.	977 457 1434	756	+ 18	-	7,6	9,6	16,2	24	-	86	120	156	-	14	6-8
20	Friedrichshafen 1472 48 1917	C. 2 MG	1	240	Maybach	245	419	302	6 <sup>1/4</sup>	Niendorf	1 Zug	3,10 1,78	2. IV.	22. VIII.	8. IX.	1591 625 2216	765	+ 18	-	-	6,4	10,1	14,1	23,1	92	120	153	-	21	1-2
21	Friedrichshafen 117 59 C 1918	C. HFT.	1	200	Maybach	240	450	324	5	Imperial	1 Zug	3,50 2,65	26. V.	27. IV.	12. VII.	1552 753 2305	764	+ 15	-	6,8	8,8	14,9	22,1	-	-	-	-	15	7-8	
22	Friedrichshafen 1822 59 C 1918	C. 2 MG; HFT.	1	200	Benz	230	408	286	5 <sup>3/4</sup>	Niendorf	1 Zug	3,00 1,72	27. VIII.	20. II.	4. VI.	1586 663 2249	766	+ 10	-	7,1	8,9	15,6	23,5	49,7	83	119	142	80	30	4-5
23	Friedrichshafen 1699 49 1917	C. HFT.	1	200	Benz	229	408	294	5 <sup>3/4</sup>	Niendorf	1 Zug	2,96 1,72	27. VIII.	20. XI.	19. XII.	1515 632 2147	773	- 8	-	6,2	8,0	13,2	-	-	83	118	139,5	75	17	7-8



# Einmotorige Flugzeuge. b) Mehrsitzer.

Abmessungen												Belastung		Metazentrische Höhe für 0°		Zeichnung		Stabilitätsblatt		Steuerung Zeichnung		Laufende Nummer
Tragende Fläche			Ruder			Schwimmer																
Tragende Fläche	obere untere Spannweite	obere untere Tragdecktiefe	Querruder	Höhenruder	Seitenruder	Anzahl	größte Länge	größte Breite	Gewicht	Inhalt	Gewicht Inhalt	Tragfläche	Motor	Quer-neigung M G	Längs-neigung M I G	Nr.	Seite	Nr.	Seite	Nr.	Seite	
qm	m	m	qm	qm	qm		m	m	kg	l	kg/l	kg/qm	kg/PS	m	m							
30	31	32	33	34	35	36	37	38	39	40	41	42	43	44	45	46	47	48	49	50	51	
35,30	11,20 10,50	1,80 1,80	1,50	1,70	0,76	2	5,565	0,725	73,5	1420	0,058	41,30	9,12	5,01	5,69	16	22	—	—	—	—	17
35,30	11,20 10,50	1,80 1,80	3,40	1,70	0,76	2	5,565	0,725	71	1420	0,051	40,00	8,65	5,14	5,01	17	23	—	—	—	—	18
35,50	11,20 10,50	1,80 1,80	3,50	1,70	0,761	2	5,565	0,710	79	1420	0,055	40,90	8,80	5,00	5,69	18	24	—	—	—	—	19
68,00	16,25 16,25	2,30 2,30	8,35	2,25	1,80	2	6,645	0,85	118	1900	0,062	32,50	9,00	7,02	5,76	21	27	—	—	—	—	20
68,5	18,40 16,80	2,18 2,18	4,15	1,93	2,15	2	7,08	0,90	126,5	2500	0,050	33,80	9,63	19,16	10,35	22	28	—	—	—	—	21
71,5	17,80 16,20	2,28 2,28	7,50	2,40	1,30	2	6,79	0,92	115	2400	0,048	31,45	9,77	15,35	9,15	23	29	6	66	24	30	22
71,16	17,15 16,70	2,30 2,30	8,60	2,75	1,37	2	6,75	0,92	106,4	2100	0,050	30,17	9,46	11,87	6,13	25	31	7	67	—	—	23



## Einmotorige Flugzeuge. b) Mehrsitzer.

Laufende Nummer	See-Flugzeuge				Benzin		Propeller		Bauzeit			Leergewicht Zuladung	Flugleistungen																
					Behälter		Firma	Anzahl	Durchmesser	Steigung	Bestellt		Angeliefert	Abgenommen	Steigzeiten in Min. für						Geschwindigkeit in km/Std.				Anlauf				
	voll			Firma	Anzahl	Druck									Steigung	am	am	am	500 m	800 m	1000 m	1500 m	2000 m	3000 m	beim Start	Steigen	Horiz.-Flug	Landen	in Zeit
	1	kg	Std.				mm	°Cel.	Sek.	m/sek.																			
	1	2	3	4	5	6	7	8	9	10	11	12	13	14	15	16	17	18	19	20	21	22	23	24	25	26	27	28	29
24	Friedrichshafen 1127 C. HFT. 39 1917	1	200	Benz	222	362 340	260 244	5 1/4 5	Niendorf	1 Zug	2,96 1,72	21. VII. 16	11. VIII. 17	13. IX. 17	1438 464 2102	761	+ 21	—	7,4	9,4	14,5	22,1	—	83	106	137	—	24	1
25	Friedrichshafen 1549 B. FT. 49 B 1917	1	200	Benz	229	408 400	294 288	5 1/2	Wolf	1 Zug	2,95 1,80	5. V. 17	18. IX. 17	15. X. 17	1432 665 2097	763	+ 10	—	7,2	9,1	14,2	—	—	92	119	152	—	17	0—1
26	Friedrichshafen 3025 Schulflugzeug 335 1918	1	150	Benz	164	200 200	149 149	4 4	Niendorf	1 Zug	2,70 1,65	19. XII. 17	24. IV. 18	26. V. 18	1082,5 391 1473,5	765	+ 10	—	10,9	19,3	24,6	—	—	80	90	110	46	13	7—8
27	Friedrichshafen 1583 C. 2 MG 33 L 1917	1	150	Benz	167,5	200 200	144 144	4 4	Niendorf	1 Zug	2,74 1,70	11. VI. 17	13. VIII. 17	21. VIII. 17	940 457 1397	761	+ 19	—	8,7	10,6	17,2	—	—	90	—	138	85	12	5—6
28	Gotha Türkenflugzeug B. WD 13 1918	1	150	Benz	164,3	153 150	110 108	3 3	Heine	1 Zug	2,78 1,75	—	21. VII. 17	17. I. 18	1061 402 1463	760	— 2	—	7,0	9,0	14,0	21,0	50,5	85	114	131,5	—	13	10—11
29	Gotha Türkenflugzeug C. WD 9 1918	1	150	Benz	163,5	186 180	131 128	3 1/2 3 1/2	Heine	1 Zug	2,78 1,75	28. IV. 17	29. IV. 18	26. V. 18	1040 450 1490	764	+ 9	—	7,7	10,1	16,8	—	—	82	97	136	—	14	6—8
30	K. W. W. 462 W 10 1917	1	150	Benz	156	265 241	191 170	5 1/2 5	Behrend	1 Zug	2,80 1,78	26. II. 15	8. XI. 17	22. XI. 17	1016 569 1585	765	+ 4	—	7,8	10,7	18,0	26,8	—	82	115	143	—	19	7—9



# Einmotorige Flugzeuge. b) Mehrsitzer.

Abmessungen												Belastung		Metazentrische Höhe für 0°		Zeichnung		Stabilitätsblatt		Steuerung Zeichnung		Laufende Nummer	
Tragende Fläche			Ruder			Schwimmer																	
Tragende Fläche	obere	obere	Querruder	Höhenruder	Seitenruder	Anzahl	größte Länge	größte Breite	Gewicht	Inhalt	Gewicht	Inhalt	Tragfläche	Motor	Quer-	Längs-	Nr.	Seite	Nr.	Seite	Nr.	Seite	
	qm	untere Spannweite													untere Tragdecktiefe	m							
30	31	32	33	34	35	36	37	38	39	40	41	42	43	44	45	46	47	48	49	50	51		
68,4	17,10 16,50	2,28 2,28	8,87	2,60	1,50	2	6,55	0,925	113,5	2100	0,054	30,73	9,47	13,40	7,35	26	32	—	—	—	—	24	
71,16	17,30 17,00	2,30 2,30	4,00	2,40	1,60	2	6,555	0,920	108	2100	0,051	29,50	9,11	8,00	13,65	27	33	—	—	—	—	25	
52,50	16,70 15,00	1,80 1,80	3,68	1,65	1,00	2	5,70	0,920	82,5	1750	0,047	28,43	8,97	9,96	7,14	28	34	—	—	—	—	26	
40,60	13,20 11,60	1,78 1,78	3,25	1,35	1,33	2	5,40	0,83	77,4	1400	0,055	34,40	8,35	7,84	4,68	29	35	8	67	—	—	27	
49,00	14,60 12,90	1,85 1,85	2,70	2,00	1,175	2	6,05	0,80	86,0	1525	0,050	29,65	8,90	—	—	30	36	—	—	—	—	28	
51,3	15,00 14,00	1,93 1,93	2,80	1,55	1,00	2	6,00	0,80	93,0	1450	0,064	29,40	9,12	—	—	31	37	—	—	—	—	29	
52,00	14,90 12,70	2,05	4,15	1,70	0,85	2	2,82	0,85	77	1770	0,043	30,50	10,16	9,63	6,14	35	41	9	68	—	—	30	



## Einmotorige Flugzeuge. b) Mehrsitzer.

Laufende Nummer	See-Flugzeuge Firma Marine-Nr. Art Fabrikbezeichnung Jahr			Motore		Benzin			Propeller			Bauzeit			Leergewicht Zuladung Be- triebs- gew. kg	Flugleistungen															
				Anzahl	Nennwert des einzelnen	Firma	Gesamte effektive Leistung	Behälter			Firma	An- zahl Druck Zug	Durchmesser Steigung	Bestellt am		Angeliefert am	Abgenommen am	Barometer mm	Bodentemperat. °Cel.	Steigzeiten in Min. für						Geschwindigkeit in km/Std.				Anlauf	
								1	kg	Std.										m	am	am	am	500 m	800 m	1000 m	1500 m	2000 m	3000 m	beim Start	Steigen
2	3	4	5	6	7	8	9	10	11	12	13	14	15	16	17	18	19	20	21	22	23	24	25	26	27	28	29				
31	1459	L. F. G. SF 5 1917	B. FT.	1	150	Benz	163,5	300 280	216 201	5 5	Wolff	1 Zug	2,80 1,63	19. V. 17	6. X. 17	9. XII. 17	1110 582 1692	758	+ 3	—	9,9	13,1	22,7	32,9	—	78	113	131	75	30	4—5
32	280	Oertz 1918	Boot	1	240	Maybach	245	450 390	340 280	6 4	Axial	1 Druck	3,20 2,55	26. VIII. 16	21. I. 18	14. II. 18	2018 620 2638	773	+ 0	—	10,1	13,6	22,4	—	—	—	120	—	17	9—11	
33	2021	Sablatnig Schulflugzeug SF 8 1918		1	150	Benz	164	186 180	130 126	4 4	Wolff	1 Zug	2,95 1,50	6. X. 17	14. I. 18	1. II. 18	1183 391 1574	768	+ 2	—	11,3	14,7	24,8	38,7	—	77	110	130,4	77	15	8—10
34	1361	Sablatnig SF 5 1917	HFT.	1	150	Benz	163,2	298 195	214 140	5 3	Wolff	1 Zug	1,80 1,63	2. II. 17	5. VII. 17	12. VII. 17	1052 553 1605	767	+ 15	—	9,1	11,6	21,8	31,5	—	78	103	148	—	20	2
35	1150	Travemünde F 2 1917	C.	1	220	Mercedes	235	389 370	280 266	5 <sup>1/4</sup> 5	Garuda	1 Zug	3,10 3,10	21. VII. 16	12. X. 17	12. X. 17	1633 664 2297	750	+ 8	—	7,3	10,8	16,6	23,3	46,7	83	110	139,5	—	17	10—15
36	1971	Travemünde F 4 1918	C. HFT.	1	200	Benz	229	400 400	288 288	5 <sup>2/3</sup> 5 <sup>2/3</sup>	Garuda	1 Zug	3,005 1,85	6. X. 17	31. XII. 17	1. II. 18	1366 632 1998	779	— 1	—	7,3	9,3	15,0	21,7	45,2	68	100	138	—	15	4—5



# Einmotorige Flugzeuge. b) Mehrsitzer.

Abmessungen												Belastung		Metazentrische Höhe für 0°		Zeichnung		Stabilitätsblatt		Steuerung Zeichnung		Laufende Nummer
Tragende Fläche			Ruder			Schwimmer						Tragfläche kg/qm	Motor kg/PS	Quer- neigung MG m	Längs- neigung MIG m	Nr.	Seite	Nr.	Seite	Nr.	Seite	
Tragende Fläche qm	obere untere Spann- weite m	obere untere Trag- decktiefe m	Querruder qm	Höhenruder qm	Seitenruder qm	Anzahl	größte Länge m	größte Breite m	Gewicht kg	Inhalt l	Gewicht Inhalt kg/l											
30	31	32	33	34	35	36	37	38	39	40	41	42	43	44	45	46	47	48	49	50	51	
52,50	17,00 12,40	1,85	3,65	1,75	1,00	2	6,00	0,825	112	1850	0,057	32,20	10,32	11,73	5,85	37	43	11	69	—	—	31
77,00	18,00 18,00	2,30	5,26	3,00	1,47	Boot	10,70	2,50	500	10900	0,046	34,30	10,75	4,76	14,53	39	45	—	—	—	—	32
54,60	16,00 15,80	1,86	6,57	1,80	0,95	2	6,00	0,84	113	1850	0,061	29,00	9,63	14,65	7,49	41	47	14	70	—	—	33
50,50	17,30 12,50	1,85	4,00	1,60	0,66	2	6,00	0,825	110	1850	0,059	32,70	10,10	12,85	8,08	42	48	—	—	—	—	34
73,00	18,00 18,00	2,215	6,00	2,00	1,30	2	7,325	0,900	97	2400	0,044	31,46	9,80	12,59	11,64	43	49	15	71	—	—	35
67,64	16,70 16,70	2,200	6,30	3,10	1,20	2	6,50	0,920	117	2440	0,048	29,24	8,72	10,02	6,02	44	50	16	71	—	—	36



## Zweimotorige Flugzeuge.

Laufende Nummer	See-Flugzeuge				Benzin			Propeller			Bauzeit			Leergewicht Zuladung Betriebs- gew. kg	Flugleistungen														
					Behälter			Firma	An- zahl Druck Zug	Durchmesser Steigung m	Bestellt am	Angeliefert am	Abgenommen am		Barometer mm	Bodentemperat. °Cel.	Steigzeiten in Min. für						Geschwindigkeit in km/Std.				Anlauf		
	Anzahl	Nennwert des einzelnen	Firma	voll			Firma										An- zahl Druck Zug	Durchmesser Steigung m	Bestellt am	Angeliefert am	Abgenommen am	500 m	800 m	1000 m	1500 m	2000 m	3000 m	beim Start	Steigen
				1	kg	Std.		18	19	20	21	22	23		24	25													
	1	2	3	4	5	6	7	8	9	10	11	12	13	14	15	16	17	18	19	20	21	22	23	24	25	26	27	28	29
37	847 Albatros W 5 1917 T.	2	150	Benz	325,2	454 430	326 310	4	Garuda	2 Druck	2,75 1,54	25. XII. 16	25. III. 17	27. VII. 17	2263 1402 3665	758	+ 19	8,2	14,7	20,0	—	—	—	80	103	133	—	20	1—2
38	746 Brandenburg G D W 1917 T.	2	200	Benz	451	1005 905	716 684	6 5 <sup>3</sup> / <sub>4</sub>	Behrend	2 Zug	3,00 1,65	18. VI. 16	12. X. 17		2936 1915 4841	764	+ 15	—	13,5	17,5	29,0	45,0	—	88	110	130	—	41	1—2
39	1083 Brandenburg G W 1917 T.	2	160	Mercedes	320	400	288	4	Niendorf	2 Zug	2,70 1,68	11. XI. 16	17. VIII. 17	1. X. 17	2374 1482 3856	768	+ 13	11,7	20,8	29,1	—	—	—	92	101	127,5	87	79	1—2
40	1946 Gotha W D 14 1918 G.	2	200	Benz	459,5	1185 1100	830 770	8 8	Fliegele	2 Zug	3,00 1,67	3. X. 17	31. V. 18	10. VI. 18	3150 1492 4642	754	+ 12	—	10,1	13,1	23,0	—	—	92	105	130	90	40	5—6
41	1621 Gotha W D 14 1918 T.	2	200	Benz	459,6	875 700	630 504	6	Reschke	2 Zug	3,05 1,65	11. VI. 17	28. VII. 17	20. I. 18	3091 1912 5003	755	+ 0	—	24,1	31,7	—	—	—	96	109	133,5	—	67	8—9



# Zweimotorige Flugzeuge.

Abmessungen												Belastung		Metazentrische Höhe für 0°		Zeichnung		Stabilitätsblatt		Steuerung Zeichnung		Laufende Nummer
Tragende Fläche			Ruder			Schwimmer						Tragfläche kg/qm	Motor kg/PS	Quer- neigung MG m	Längs- neigung MIG m	Nr.	Seite	Nr.	Seite	Nr.	Seite	
Tragende Fläche qm	obere untere Spann- weite m	obere untere Trag- decktiefe m	Querruder qm	Höhenruder qm	Seitenruder qm	Anzahl	größte Länge m	größte Breite m	Gewicht kg	Inhalt l	Gewicht Inhalt kg/l											
30	31	32	33	34	35	36	37	38	39	40	41	42	43	44	45	46	47	48	49	50	51	
100	22,70 21,60	2,40 2,40	6,12	2,10	1,44	2	8,00	1,20	180	3650	0,048	36,65	11,25	—	—	1	7	—	—	—	—	37
134	24,50 24,50	2,935 2,935	9,00	3,40	2,85	2	8,600	1,135	225	5000	0,045	27,80	10,80	—	—	19	25	—	—	—	—	38
103,4	21,56 21,56	2,560 2,560	6,00	2,50	2,13	2	7,200	1,075	159	3500	0,045	37,30	12,00	—	—	20	26	—	—	—	—	39
133	25,50 25,50	2,925	8,00	3,00	3,60	2	9,45	1,10	246	4700	0,052	34,75	10,10	—	—	32	38	—	—	—	—	40
131,7	25,00 25,00	2,925	6,90	2,20	2,80	2	9,08	1,10	194	4500	0,043	38,00	10,80	—	—	33	39	—	—	34	40	41



# Mehrmotorige Flugzeuge.

Laufende Nummer	See-Flugzeuge				Benzin			Propeller			Bauzeit			Flugleistungen																				
					Behälter			Firma	Anzahl Druck Zug	Durchmesser Steigung m	Bestellt am	Angeliefert am	Abgenommen am	Leergewicht Zuladung Be- triebs- gew. kg	Barometer mm	Bodentemperat. °Cel.	Steigzeiten in Min. für						Geschwindigkeit in km/Std.				Anlauf							
	Anzahl	Nennwert des einzelnen	Firma	Gesamte effektive Leistung	voll bei Abnahme																		in km/Std.				in	bei						
					1	kg	Std.	500 m	800 m	1000 m	1500 m	2000 m	3000 m	beim Start	Steigen	Horiz.-Flug	Landen	Zeit Sek.	Windge- schwin- digkeit m/sek.															
1	2	3	4	5	6	7	8	9	10	11	12	13	14	15	16	17	18	19	20	21	22	23	24	25	26	27	28	29						
42	Zeppelinwerk Lindau 1431 ZWR 3 1918 R.				4	260	Maybach	980	3140	2260		Behrend	2 Zug 2 Druck	3,00 Zug 1,65 Druck 1,70	25. IV. 17	19. II. 18	13. VI. 18	7200 2000 9200			6,0	9,6	12,2	19,0	26,5	—	—	—	127 /135					
	"																			7,0	11,4	14,5	22,6	32,8	—	—	—	127 /135						
	"																			7200 3400 10600	760	+12,5	7,4	12,2	15,5	25,0	37,0	—	—	—	127 /135	37	5-7	
43	Flugzeugwerft Staaken 1432 L 1918 R.				4	250	Mercedes	1028	3395	2445	10	Garuda	2 Zug 2 Druck	4,00 Zug 3,05 Druck 3,18	15. II. 17	14. XI. 17	3. VI. 18	8400 2150 10550	760	+10	7,4	12,3	15,7	25,5	43,0	—	—	115	125	80/90	40	4-5		
	"																			8400 2500 10900	756	+5	8,8	15,2	19,6	34,6	1670 in 42,5	—	90/95	115	125	85/90	39	4
	"																			8400 3400 11800	759	+10	11,0	18,7	23,7	40,0	1780 in 60,0	—	90/95	110 /115	125	—	46,5	5



# Mehrmotorige Flugzeuge.

Abmessungen												Belastung		Metazentrische Höhe für 0°		Zeichnung		Stabilitätsblatt		Steuerung Zeichnung		Laufende Nummer
Tragende Fläche			Ruder			Schwimmer						Tragfläche kg/qm	Motor kg/PS	Quer- neigung MG m	Längs- neigung MIG m	Nr.	Seite	Nr.	Seite	Nr.	Seite	
Tragende Fläche qm	obere untere Spann- weite m	obere untere Trag- decktiefe m	Querruder qm	Höhenruder qm	Seitenruder qm	Anzahl	größte Länge m	größte Breite m	Gewicht kg	Inhalt l	Gewicht Inhalt kg/l											
30	31	32	33	34	35	36	37	38	39	40	41	42	43	44	45	46	47	48	49	50	51	
226	37,00	6,50	19,0	9,60	4,40	Boot	12,575	4,70	1580			40,70	bei 4 Mot. 9,38 bei 3 Mot. 12,51	—	—	45 bis 50	51 bis 56	—	—	49	55	42
												42,92	bei 4 Mot. 9,9 bei 3 Mot. 13,2							—	—	
												46,92	bei 4 Mot. 10,81 bei 3 Mot. 14,42							—	—	
360 inkl. Höhen- flosse	42,20	4,53	18,0	9,25	4,00	2	12,00	1,65	600	12000	0,05	29,16	bei 4 Mot. 10,26 bei 3 Mot. 13,62	—	—	51 bis 56	57 bis 62	—	—	55	61	43
												30,27	bei 4 Mot. 10,60 bei 3 Mot. 14,12							—	—	
												32,77	bei 4 Mot. 11,47 bei 3 Mot. 15,26							—	—	







# Statistische Blätter

## über Bestellung und Ablieferung aller Seeflugzeuge

in der Zeit vom 1. August 1914 bis 1. Juli 1918.

### Erläuterungen.

**Erste Spalte:** Laufende Nummer der Bestellung. Sind für ein und dieselbe Firma mehrere Blätter benötigt, so sind bei den folgenden Blättern diejenigen Bestellungen (laufende Nummern) auf das neue Blatt übernommen, bei denen die Lieferung der Flugzeuge noch nicht beendet ist.

**Zweite Spalte:** Marinenummer, unter welcher der Flugzeugtyp der Bestellung im ersten oder zweiten Band des Flugzeugatlasses zu finden ist, sofern die Nummer unterstrichen ist.

**Dritte Spalte:** Marinenummern der Bestellung.

**Vierte Spalte:** Fabrikbezeichnung des Typs.

**Fünfte Spalte:** Art des Flugzeuges (siehe Seite 3. Abkürzungen) und Leistung und Firma des Motors.

**Die folgenden Spalten:** Für die Monate der Jahre 1914—18 ist für jeden Monat ein Feld vorgesehen.

Die von einem Kreis umschlossenen Zahlen geben die Anzahl der bestellten Flugzeuge an, die übrigen Zahlen die Anzahl der abgelieferten Flugzeuge. Ein Punkt am Ende eines Striches unter einer Zahl bedeutet Abschluß der Lieferung.

Die Kurven geben die Zahl der jährlich abgenommenen Flugzeuge an; eine Feldhöhe entspricht je 10 Flugzeugen.

Seite	Blatt	Firmen.
84	1	Flugzeugbau Friedrichshafen.
85	2	„ „
86	3	„ „
87	4	Hansa-Brandenburgische Flugzeugwerke.
88	5	„ „ „
89	6	Gothaer Waggonfabrik.
89	6	Sablatnig Flugzeugbau.
90	7	Flugzeugwerft Travemünde.
90	7	Luft-Fahrzeug-Gesellschaft.
90	7	Luft-Verkehrs-Gesellschaft.
90	7	Luft-Torpedo-Gesellschaft.
91	8	Albatros.
91	8	Rumpler-Werke.
92	9	Max Oertz.
92	9	Kaiserliche Werften.
92	9	Fokker-Junkers.
93	10	Allgemeine Elektrizitäts-Gesellschaft.
93	10	Zeppelinwerk Lindau.
93	10	Flugzeugwerft Staaken.















































































### R-FLUGZEUGE.

LFD Nº	TYP	SERIE	FIRM- ZEICH	BEMERKUNG	1917												1918												1919												1920												1921											
					I	II	III	IV	V	VI	VII	VIII	IX	X	XI	XII	I	II	III	IV	V	VI	VII	VIII	IX	X	XI	XII	I	II	III	IV	V	VI	VII	VIII	IX	X	XI	XII	I	II	III	IV	V	VI	VII	VIII	IX	X	XI	XII	I	II	III	IV	V	VI	VII	VIII	IX	X	XI	XII
<b>A. E. G.</b>																																																																
1		2439	DD.Boost	4x260m	① FLUGZEUG NAT Nº 9301 ERHALTEN																																																											
2		9301		4x260m	①																																																											
3		9302/9303		4x260m	②																																																											
4																																																																
5																																																																
6																																																																
MONAT:					I II III IV V VI VII VIII IX X XI XII												I II III IV V VI VII VIII IX X XI XII												I II III IV V VI VII VIII IX X XI XII												I II III IV V VI VII VIII IX X XI XII												I II III IV V VI VII VIII IX X XI XII											
GESAMTBESTELLUNG IM MONAT					1												2																																															
" ABLIEFERUNG " "																																																																
" BESTELLUNG " JAHR:					1																																																											
" ABLIEFERUNG " "					-																																																											

### ZEPPELIN LINDAU.

1	1431	1431	Z.W.R.3	4x260m	①																																																											
2		1433		4x240m	① ZERSTÖRT																																																											
3		8801/8802		4x240m	②																																																											
4		8803/8804		4x600m	②																																																											
5																																																																
6																																																																
7																																																																
8																																																																
MONAT:					I II III IV V VI VII VIII IX X XI XII												I II III IV V VI VII VIII IX X XI XII												I II III IV V VI VII VIII IX X XI XII												I II III IV V VI VII VIII IX X XI XII												I II III IV V VI VII VIII IX X XI XII											
GESAMTBESTELLUNG IM MONAT					2												2												2																																			
" ABLIEFERUNG " "																																																																
" BESTELLUNG " JAHR:					2																																																											
" ABLIEFERUNG " "					-																																																											

### FLUGZEUGW STARKEN.

1	1432	1432	L.	4x260m	①																																																											
2	8301	8301/8302		4x260m	② AM 3 VI IN W. ABGESTÜRZT																																																											
3		8303/8306		4x260m	③																																																											
4		8307		4x500B	④																																																											
5					①																																																											
MONAT:					I II III IV V VI VII VIII IX X XI XII												I II III IV V VI VII VIII IX X XI XII												I II III IV V VI VII VIII IX X XI XII												I II III IV V VI VII VIII IX X XI XII												I II III IV V VI VII VIII IX X XI XII											
GESAMTBESTELLUNG IM MONAT					1												2												4												1																							
" ABLIEFERUNG " "																																																																
" BESTELLUNG " JAHR:					3																																																											
" ABLIEFERUNG " "					-																																																											

1																																																																
2																																																																
3																																																																
4																																																																
5																																																																
6																																																																
7																																																																
8																																																																
9																																																																
10																																																																
MONAT:					I II III IV V VI VII VIII IX X XI XII												I II III IV V VI VII VIII IX X XI XII												I II III IV V VI VII VIII IX X XI XII												I II III IV V VI VII VIII IX X XI XII												I II III IV V VI VII VIII IX X XI XII											
GESAMTBESTELLUNG IM MONAT																																																																
" ABLIEFERUNG " "																																																																
" BESTELLUNG " JAHR:																																																																
" ABLIEFERUNG " "																																																																











20.

5. 61







POLITECHNIKA KRAKOWSKA  
BIBLIOTEKA GŁÓWNA

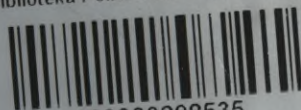


L. inw.

39874

Kdn. Zam. 480/53 20.000

Biblioteka Politechniki Krakowskiej



100000298535