

# Vorläufige Technische Lie

für

## Getriebeöl und Motorenöl

(Nach Angaben des Oberkommandos des H

### Getriebeöl der Wehrmacht 8/E

#### A. Kenndaten

- |                                |  |
|--------------------------------|--|
| 1. Äußere Erscheinung:         | grün gefärbt (0,01% Fluoröl 5/G oder 5 GR), frei von Bodensatz oder irgendwelchen Ausscheidungen   |
| 2. Verdampfbarkeit:            | nicht über 10%   |
| 3. Viskosität:                 |  |
| a) bei $-40^{\circ}\text{C}$ : | nicht über 50.000 Engler (extrapol. oder errechnet)  |
| b) bei $+50^{\circ}\text{C}$ : | nicht unter 8,0 Engler (extrapol. oder errechnet)  |
| 4. Kälteverhalten:             | bei $-40^{\circ}\text{C}$ pumpfähig  |
| 5. Druckaufnahmefähigkeit:     | VKA-Belastung mindestens 210 kg, 1 Minute Prüfdauer  |
| 6. Korrosionsverhalten:        | Nach 24 Stunden Prüfdauer bei $100^{\circ}\text{C}$ keine korrosiven Erscheinungen (leichte Anlauffarben werden nicht als Korrosion angesehen) |

#### B. Ausführungsbestimmungen

- Zu 1. Zur Prüfung wird die gesamte Probe herangezogen. In den Restflöten nach Bestimmung der Verdampfbarkeit und nach der Korrosionsprüfung dürfen weder Entmischung noch Ausfällung eingetreten sein.
- Zu 2. Die Verdampfbarkeit wird im Verdampfungsapparat des Heereswaffenamtes bei  $200^{\circ}\text{C}$  bestimmt (Angew. Chemie 19/335/1936).
- Zu 3. Die Bestimmung erfolgt im Vogel-Ossag-, Ubbelohde- oder Hoppler-Präzisionsviskosimeter bei  $-20^{\circ}\text{C}$  und  $+90^{\circ}\text{C}$ . Als Badflüssigkeit ist Wasser zu verwenden. Die für  $-20^{\circ}\text{C}$  und für  $+50^{\circ}\text{C}$  festgelegten Grenzwerte sind nach der Walther'schen Formel (vgl. Ubbelohde, "Zur Viskosimetrie") zu errechnen oder auf dem Viskosität-temperaturblatt von Ubbelohde zu extrapolieren (Verlag Hirzel, Leipzig, 5. Auflage).
- Zu 4. Die Pumpfähigkeit wird in der von der Fa. Rhenania-Ossag entwickelten Prüfapparatur bestimmt. 100 cm<sup>3</sup> Öl müssen in 80 Sekunden gefordert sein. Etwa 90% der eingefüllten Ölmenge müssen aus dem Vorratsbehälter ohne Unterbrechung ausgepumpt werden.
- Zu 5. Für die Prüfung der Druckaufnahmefähigkeit ist nur die Messung im Vierkugelapparat zugelassen.
- Zu 6. Die Korrosionsprüfung wird 24 Stunden bei  $100^{\circ}\text{C}$  an folgenden Werkstoffen vorgenommen:

- 2 Kugellager-Kugeln (VKA-Kugeln, 12 mm  $\varnothing$ )
- 1 Aluminiumstreifen (Aluminium) 1 (110x10x1 mm, poliert mit Schmirgel 00)
- 1 Bronzestreifen (Kupfer-Zinn-Bronze 88/12) 1

Die Prüfkörper sind vor der Verwendung mit Benzin zu entfetten. Als Prüfgefäß wird ein Becherglas von 250 cm<sup>3</sup> Inhalt (hohe Form) benutzt. Der Aluminium- und der Bronzestreifen werden hineingestellt, die eine Kugel wird in den einen aus Aluminium-Blech gebogenen Halter (etwa 50 mm hoch), der in der Mitte mit einer Bohrung (etwa 8 mm) zur Aufnahme der Kugel versehen ist, eingelegt, die andere Kugel wird auf den Boden des Glases gelegt.

Das zu prüfende Öl wird bis zur Oberkante des Halters eingefüllt, so daß die Kugel zur Hälfte in das Öl eintaucht.

Nach Beendigung der Prüfung werden die Prüfkörper in Benzin gespült und getrocknet. Die Prüfkörper dürfen nicht abgewischt werden.

# Übernahmebedingungen für die Flugmotorenschmieröle S 3 und V 2

Prüfvorschriften (HVM) Ausgabe 1938	Frontzertrichung		S 3		V 2
	Kennzeichen vor der Fallnummer	A Fall-Nr. B Fall-Nr.	A Fall-Nr. B Fall-Nr.	C Fall-Nr. D Fall-Nr.	Z Fall-Nr.
	Technische Lieferbedingungen	II, 117 502 II, 117 503 II, 117 506	II, 117 503 II, 117 504 II, 117 505	II, 117 503 II, 117 504 II, 117 505	II, 117 500
Ziffer:	Das Schmieröl muß klar sein, frei von ungelöstem Wasser und Mineralasche und darf keine festen Fremdstoffe enthalten				
8060	Drehmoment	höchstens	1,000	1,000	1,500
8065	Dichte bei 20 °C kg/ltr.	höchstens	0,920	0,920	0,920
8070	Zähigkeit bei 50 °C bei 100 °C	höchstens	1 2,50	1 2,50	1 2,50
	Polhöhe	höchstens	1,0	1,0	1,0
	Richtungskonstante	höchstens	1,15	1,15	1,1
	Viskositätsindex	mindestens	92	96	95
8075	Stoßpunkt °C	höchstens	17,5	20	25
8080	Flammpunkt °C	mindestens	260	225	215
8081	Reizpunkt °C	mindestens	600	255	250
8085	Neutralisationszahl mg KOH/g	höchstens	0,06	0,06	0,06
8090	Verseifungszahl mg KOH/g	höchstens	0,2	0,2	0,0
8100	Verdampfungsverlust nach Dr. Noack (250° C) Gew. %	höchstens	3,0	11,0	5,0
8110	Conradsonrest Gew. %	höchstens	0,15	0,25	0,5
8120	Asphaltengehalt Gew. %	höchstens	0,01	0,01	0,02
8130	Wassergehalt Gew. %	höchstens	0	0	0
8140	Wassergehalt Gew. %	höchstens	0	0	0

**Anmerkungen:**

1. Die Ratvorschriften für Flugmotoren (HVM) „Prüfvorschriften für Flugmotorenschmieröle zur Verwendung in Otto-Motoren“ können bei der Zentrale für wissenschaftliches Betriebswesen (ZWB) bei der DVL, Berlin-Adlershof, Hindler Chaussee 16 25, bezogen werden.
2. Für S 3 mit dem Kennzeichen „B“ vor der Fall-Nr. ist ein Stoßpunkt von höchstens 10 °C zugelassen.
3. Angeordnete Chemie 1936, Band 19, Seite 265.
4. Für S 3 mit dem Kennzeichen „B“ vor der Fall-Nr. ist ein Conradsonrest von höchstens 0,15 Gew. % zugelassen.
5. Mit vorliegendem Blatt 7 werden die vom RLM II, H 2, am 15. 3. 1936 herausgegebenen „Technischen Abnahmebedingungen für Flugmotorenschmierstoffe“ für ungültig erklärt. Nach vorhandener Exemplare sind zu vernichten.

Seite 10 von 10

Druck des Verlags  
Vertrieb des  
Vertrieb des

## Übernahmebedingungen für die Flugmotorenschmieröle S 3 und V 2

Prüfvorschriften B.V.M. 1) Ausgabe 1938	Frontbezeichnung		S 3		V 2	
	Kennzeichen vor der Faßnummer		A/Faß-Nr. B/Faß-Nr.	G/Faß-Nr. H/Faß-Nr.	Z/Faß-Nr.	
Ziffer:	Technische Lieferbedingungen		TL 147-502 TL 147-503 TL 147-506	TL 147- (561-563) TL 147- (571-573) TL 147- (581-583)	TL 147-500	
	Aussehen		Das Schmieröl muß klar sein, frei von ungelöstem Wasser und Mineralsäure und darf keine festen Fremdstoffe enthalten			
8060	Brechungsindex	höchstens	1.1955	1.1990	1.5070	
8065	Dichte bei 20° C kg/Ltr.	höchstens	0.897	0.895	0.920	
8070	Zähigkeit bei 50° C bei 100° C	höchstens	eSt E 125-137 (16.5-18.0) 18.5 (2.70)	eSt °E 125-143 (16.5-18.8) 19.0 (2.75)	eSt °E 133-144 (17.5-19.0) 19.4 (2.80)	
			mindestens	2.0	1.85	1.9
	Polhöhe	höchstens	3.15	3.35	3.4	
	Richtungskonstante	höchstens	92	98	95	
8072	Viskositätsindex	mindestens	—17.2)	—20	—25	
8075	Stockpunkt °C	höchstens	260	225	235	
8080	Flammpunkt °C	mindestens	300	255	270	
8081	Brennpunkt °C	mindestens	0.06	0.06	0.06	
8085	Neutralisationszahl mg KOH/g	höchstens	0.2	0.2	8.0	
8090	Versäuerungszahl mg KOH/g	höchstens	3.0	11.0	5.0	
siehe Anmerkung 3)	Verdampfungstest nach Dr. Noack (250° C) Gew. %	höchstens	0.35	0.25	0.5	
8110	Conradsonstest Gew. %	höchstens	0.01	0.01	0.02	
8095	Aschegehalt Gew. %	höchstens	0	0	0	
8100	Hartasphalt Gew. %	Gew. %	0	0	0	
8105	Wassergehalt Gew. %	Gew. %	0	0	0	

**Anmerkungen:**

- Die Bauvorschriften für Flugmotoren (BVM) „Prüfvorschriften für Flugmotorenschmieröle zur Verwendung in Otto-Motoren“ können bei der Zentrale für wissenschaftliches Berichtswesen (ZWB) bei der DVL, Berlin-Adlerhof, Rudower Chaussee 16/25, bezogen werden.
- Für S 3 mit dem Kennzeichen „B“ vor der Faß-Nr. ist ein Stockpunkt von höchstens —10° C zugelassen.
- Angewandte Chemie 1936, Band 49, Seite 385.
- Für S 3 mit dem Kennzeichen „H“ vor der Faß-Nr. ist ein Conradsonstest von höchstens 0,35 Gew. % zugelassen.
- Mit vorliegendem Blatt 7 werden die vom R.L.M. LC II 2 e am 15. 3. 1936 herausgegebenen „Technischen Abnahmebedingungen für Flugmotoren-Schmierstoffe“ für ungültig erklärt, Nach vorhandene Exemplare sind zu vernichten.

Prüf- vorschriften B.V.H. 1) Ausgabe 1938	Typenbezeichnung	Dünnsäule				Dicksäule					
		SS 607	SS 707	SS 807	SS 906	SS 2003	SS 1103				
Techn. Lieferbedingungen		TL 147-560	TL 147-570	TL 147-580	TL 147-600	TL 147-610	TL 147-620				
Aussehen		Das Schmieröl muss klar sein, frei vom ungelöstem Wasser und Mineralasche und darf keine festen Fremdstoffe enthalten.									
Ziffer:											
6060	Brechungsindex höchstens	1.4995				1.4990	1.4910				
6065	Dichte bei 20°C kg/Ltr. höchstens	0.805	0.895	0.897	0.832	0.875	0.870				
6070	Zähigkeit bei 50°C " 100°C mindestens	cSt 57.5-62.0 0.66	°E 7.6-8.2 1.80	cSt 52-57.5 0.35	°E 6.9-7.6 1.77	cSt 51.0-50.0 0.35	°E 6.8-7.9 1.77	cSt 334-350 42.5	°E 44-45 5.63	cSt 41.3-45.2 5.8-6.0	°E 5.1
	Polhöhe höchstens	2.40	2.08	2.03	1.73	1.73	1.63				
	Richtungseinsparität höchst.	3.80	3.06	3.05	3.05	3.05	3.0				
6072	Viskositätsindex mind.	70	88	89	107	105	107				
6073	Stoßpunkt°C höchstens	-15	-15	-16	-23	-20	-23				
6080	Flammpunkt°C mindestens	225	226	222	225	223	230				
6081	Erweichpunkt°C mindestens	265	258	258	253	320	330				
6085	Neutralisationszahl mg KOH/g höchstens	0.03	0.03	0.05	0.06	0.03	0.05				
6090	Verseifungszahl mg KOH/g höchstens	0.10	0.17	0.17	0.30	0.1	0.2				
6100	Verdampfungsrest nach 1h. Koch bei 250°C Gew.-% höchstens	9.0	14	12	8	1	6.5				
6110	Carbonsäuretest Gew.-% höchstens	0.2	0.23	0.30	0.2	0.45	0.23				
6120	Aschengehalt Gew.-% höchstens	0	0.01	0.01	0	0	0.025				
6130	Erdsäuregehalt Gew.-%	0	0	0	0	0	0				
6140	Wassergehalt Gew.-%	0	0	0	0	0	0				

1.) Die Normvorschriften für Flugmotoren (B.V.H.) "Prüfvorschriften für Flugmotoren-Schmieröle zur Verwendung in Otto-Motoren" können bei der Zentrale für wissenschaftliches Berichtswesen (ZVW) bei der DVL, Berlin-Adlershof, Radower Chaussee 16/23 besorgt werden.  
2.) Angewandte Chemie 1936, Band 49, Seite 235

Verfasser:  
Abt. Mineralöl, Gruppe OL/A-III

**Passkennzeichen  
für die  
Flugmotorschmieröle S 3 und V 2**

**Schein**  
Blatt 0, Ausgabe April 1943  
Anfertigungswerk

Passer, die Flugmotoren-Schmieröle enthalten sind so zu kennzeichnen, dass Herstellungsjahr, Art des Öls und das Anfertigungswerk aus der Passaufschrift zu erkennen ist.

**Legende der Passkennzeichen  
für die VVO-Schmieröle:**

- 1.) Hinweis auf Prüfverschriften:**  
(Anwendung d. Vorkennzeichnungs-  
ungen für die Flugmotoren-  
schmieröle S 3 und V 2, Blatt 7  
Ausgabe März 1943.)  
A u. B = S 3, rein erdölbasisch  
C u. H = S 3, Verbundöl aus Syn-  
thetischem Nicksil  
und erdölbasischen  
Dannsil
- 2.) Jahresbuchstabe:**  
B = Kennzeichen für 1943  
P = Kennzeichen für 1944

- 3.) Erzeugerwerke für Partiköl bzw.  
Nicksil:**  
0 4 = H.N.V. Politz  
0 5 = V.O.C. Köln  
0 6 = Rheinisch-Oessag, Hamburg  
0 7 = DVOAG, Bremen-Oslebhausen  
0 8 = Berag, Hannover-Hildburg  
0 9 = I.G. Loewen  
1 0 = I.G. Oppen  
1 1 = I.G. Schuppen  
1 2 = I.G. Hoechstwerke  
1 3 = I.G. Heydenreich  
1 4 = Wieg, Lütchendorf  
1 5 = Ruhrchemie  
1 6 = Passberg  
Oderfurth  
1 7 =

- 4.) Besondere Hinweise auf Art des Öls:**  
00 = unvermischter Flugmotorschmierstoff  
aus deutschem Nicksil  
03 = unvermischter synthetischer Flugmotoren-  
schmierstoff  
x = bei Hochpolymerisation erhalten aus  
beiden Zahlengruppen unter 3.) anzu-  
wenden.

- 5.) Misch- oder Anfüllwerk:**  
B = DVOAG, Bremen-Oslebhausen  
C = V.O.C. Köln  
D = Wifo, Borken  
E = Wifo, Mülheim  
F = RAF, Flintheimder  
G = Rheinisch-Oessag, Osnabrück  
H = Berag, Hannover-Hildburg  
I = I.G. Heydenreich  
L = I.G. Loewenwerke  
M = I.G. Hoechstwerke  
N = Wifo, Hamburg  
O = I.G. Oppen  
P = H.N.V. Politz  
R = Ruhrchemie  
S = I.G. Schuppen  
T = Wieg, Lütchendorf  
V = DVOAG, Wedel

Die Passkennzeichnung vor der Pass-Nr. erfolgt nach folgendem Schema:

Schmieröl- Typ	1.)	2.)	3.)	4.)	5.)
	Hinweis auf Prüfver- schriften	Jahres- buchstabe	Erzeugerwerke und besondere Hinweise	Misch- oder Anfüllwerk	Misch- oder Anfüllwerk
Erdölbasisches Öl	.	.	Partiköl	oo	.
Verbundöl	.	.	Nicksil	Dannsil	.
Synthetisches Öl	.	.	Nicksil	o3	.
Hochpoly- merisiert	.	.	Nicksil	x Dannsil	.

Anwendungsbereich	Pass-Kennzeichen
1.) Flugmotorschmieröl S 3, rein erdölbasisch, im Jahre 1943 im Werk Oslebhausen erzeugt, bei der DVOAG in Wedel auf Passer gefüllt.	A/B-0700 W
2.) Flugmotorschmieröl S 3, zusammengesetzt aus Nicksil der I.G. Loewen und aus Dannsil der Rheinisch-Oessag, Osnabrück, bei der Wifo, Borken im Jahre 1944 gemischt.	G/P-0200 D
3.) Flugmotorschmieröl S 3, zusammengesetzt aus Nicksil der Rheinisch-Oessag und aus Dannsil der Berag, Hannover-Hildburg, bei der Wifo im Jahre 1944 gemischt.	E/P-0600 H
4.) Flugmotorschmieröl S 3, Hochpolymerisiert aus Nicksilkomponente Hoechstwerke u. Dannsilkomponente Wieg, bei der Wifo Borken im Jahre 1944 abgefüllt.	G/P-12 x 16 D

Technische Zeichnungen (Z 1 - 6) (Verbinden)

Die nachstehende Tabelle enthält sämtliche Maßangaben.  
Davon sind nur die Maßangaben angegeben, die durch Angabe der Fl.-Bezeichnungen besonders hervorgehoben sind.

Z 1 bis Z 6 (Spalten)				
Z 1	Z 2	Z 3	Z 4	Z 5
Z 107 - 600	Z 107 - 600	Z 107 - 600	Z 107 - 600	Z 107 - 600
Z 107	Z 107	Z 107	Z 107	Z 107
Z 107	Z 107	Z 107	Z 107	Z 107
Z 107	Z 107	Z 107	Z 107	Z 107
Z 107 - 100 Z 107 - 100	Z 107 - 100 Z 107 - 100	Z 107 - 100 Z 107 - 100	Z 107 - 100 Z 107 - 100	Z 107 - 100 Z 107 - 100
Z 107 Z 107 - 100	Z 107 Z 107 - 100	Z 107 Z 107 - 100	Z 107 Z 107 - 100	Z 107 Z 107 - 100
Z 107 Z 107 - 100	Z 107 Z 107 - 100	Z 107 Z 107 - 100	Z 107 Z 107 - 100	Z 107 Z 107 - 100
Fortigungsmaße Z 1 - 6 (Verbinden)				

1) Herstellbarkeit der Maßangaben

Sämtliche Maßangaben sind in mm anzugeben. Die Maßangaben für die technischen Zeichnungen bzw. die Fertigungsbedingungen für die Maßangaben der Flugzeugteile des Flugzeuges sind im 7. Teil angegeben.

2) Herstellbarkeit der Fertigungsmaße (Z 1 - 6)

Das Fertigungsmaß "Z 1" muss den von Blatt 2, A-2 II festgelegten technischen Fertigungsbedingungen bzw. den Fertigungsbedingungen für die Flugzeugteile des "Z 1" und "Z 2" (Bl. 2 Aug. 1949) entsprechen.

3) Herstellbarkeit

Das Maßverhältnis zwischen sämtlichen in diesen Zeichnungen angegebenen Maß- und Fertigungsmaßen ist auf 10 : 1 festgelegt. Jedes Maßverhältnis muss in dem Maße durch einen Überbruch des Maßverhältnisses genau ermittelt werden.

4) Inhibitoren

Sämtliche Z 1 - Verbinden müssen mit einem Inhibitorvorsatz versehen sein. Die 12 Verbinden des 107 sind als Inhibitorvorsatz in dem 12. Teil der Fertigungsbedingungen angegeben. In dem Fertigungsmaß Z 1 eine Menge von 0,02 Gewicht % Inhibitor enthalten sein soll, ist von der Inhibitorvorsatz ein Anteil von 0,04 Gewicht %, bezogen auf das Fertigungsmaß, notwendig.

Erprobungsbericht1) Mischstellen

## a) Mischen mit Luft:

Nach Zusammenführung beider Mischungsbestandteile in einem Behälter, muss das Durchmischen durch Aufblähen vorgenommen werden. Hierbei ist zu beachten, dass die Luft gut getrocknet wird, die Mischtemperatur beim Mischen 60° C nicht übersteigt, und die Mischdauer nicht mehr als 1 Sek. beträgt.

## b) Mischen mittels Mischkammer

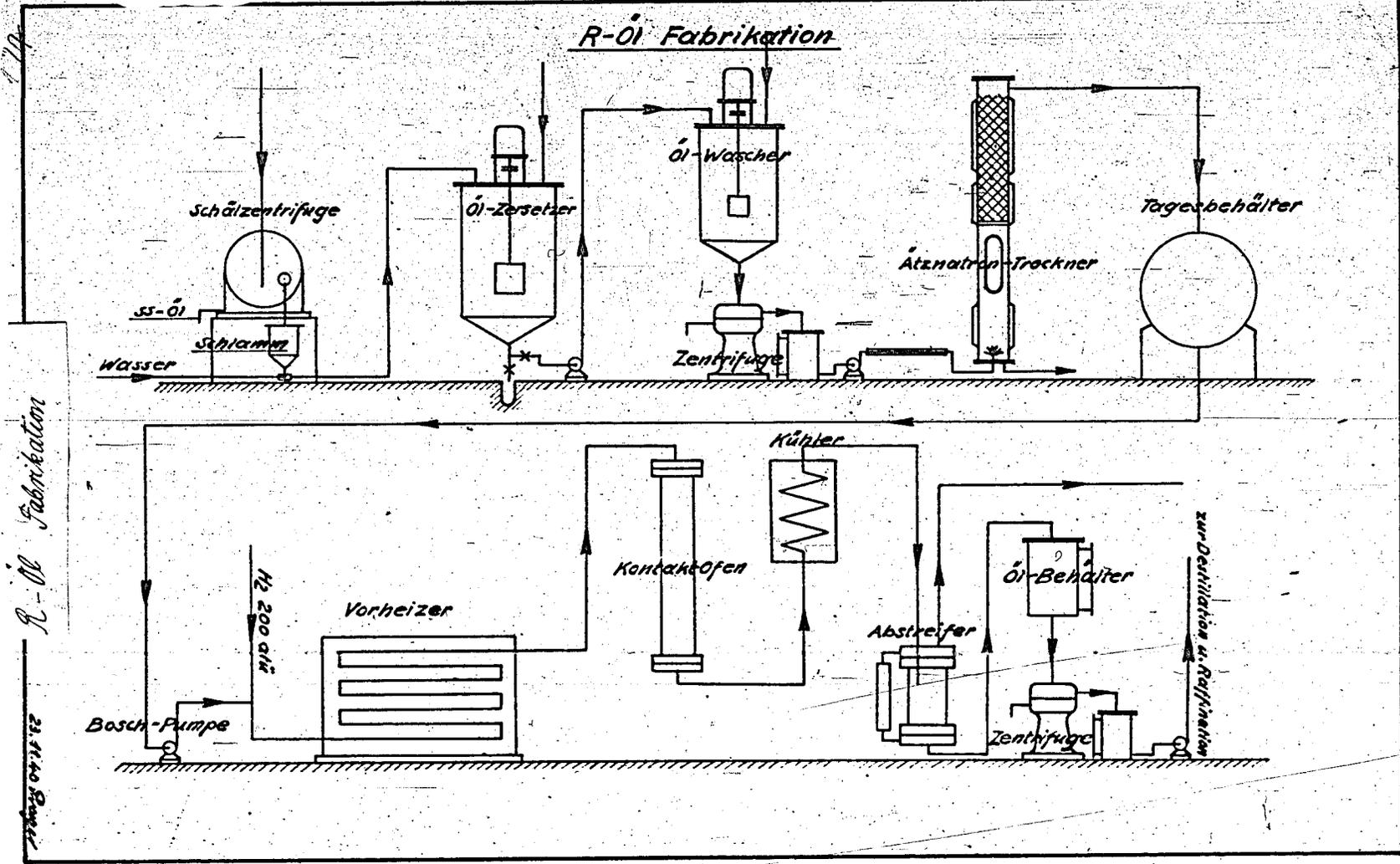
Die Durchmischung beider Mischungsbestandteile während ihres Hinwegens in der Mischbehälter erfolgt über eine Mischkammer bzw. Mischtrichter. Da die die Möglichkeit bei gleicher Durchlässigkeit im Gegenstrom zusammenzuführen werden können, sind die Temperaturen der Mischungsbestandteile entsprechend einzuhalten. Hierbei liegen die Temperaturen für das Pflanzpulver zwischen 70 bis 80° C und die des Dünges zwischen 30 bis 40° C. Bei gleichzeitiger Einbringung der Zuhilfenahme erfolgt im besten Ansatz, dass diese Lösung durch eine eigene Bohrung ungleich mit dem Pflanzpulver aus ihrem Versorgungsraum von der Düse ausgeht und dabei das richtige Mischungsverhältnis durch geeignete Ventilstellung an beiden Durchleitungen reguliert wird.

c) Probekontrolle

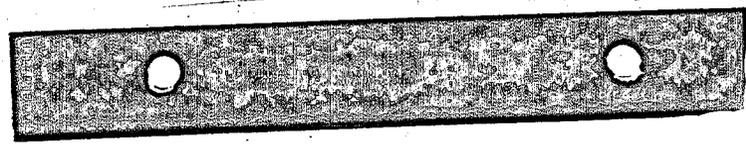
Nach Beendigung des Mischvorganges erfolgt die Probekontrolle aus dem Mischtrichter oben, in der Mitte und unten. Stimmt diese 3 Proben hinsichtlich Dichte und Brechungsvermögen genau überein, so werden diese 3 Proben zusammengesiebt und durch die Abnahmeanalyse durchgeführt. Außerdem ist auf die Gesamtmenge jeder erprobten Charge 3 3 ein Durchschmittmeter für einen materiellen Prüfling zu entnehmen und den zuständigen Prüfständen zuzuleiten.

2) Freigabe der fertigen Mischung

Die Mischstellen (Böringer bzw. Lagerhalter) übernehmen verantwortlich durch ihre den am nächsten gemachten Bevollmächtigten die Einhaltung der Abnahmebestimmungen (Abnahmebestimmungen für bevollmächtigtes Abnahme-Personal der Industrie), der technischen Liefer- bzw. Chargebestimmungen und der Misch- und Prüfverfahren, es wird besonders darauf hingewiesen, dass das positive Ergebnis des in den technischen Lieferbedingungen vorgeschriebenen materiellen Prüflinges Voraussetzung für die Freigabe ist.



R-Öl Fabrikation  
 23.11.40  
 11.12.4.



**Geheim!**

1. Dies ist ein Staatsgeheimnis im Sinne des § 83 RStGB.
2. Weitergabe nur verschlossen, bei Beschädigung als „Einzelbogen“.
3. Aufbewahrung mit Verschlussart des Empfänger und geheimerem Dienst.

B e r i c h t

Herstellung von Flugmotorenöl durch Mischpolymerisation.

Zu den bisher ausgeübten Verfahren zur Herstellung von Flugmotoren-Schmieröl,

- 1.) vollständig aus Mineralöl durch geeignete Aufarbeitung des Erdöls
- 2.) Mischung einer durch geeignete Verfahren aus Erdöl aufgearbeiteten Verdünnungskomponente mit einem synthetisch erzeugten hochviskosen Öl, z.B. SS 906 im Verhältnis 1 : 1, tritt ein Drittes, die Mischpolymerisation von rohem SS-Öl mit einer entsprechend vorbehandelten Mineralölfraction, die direkt zu gebrauchsfähigem Öl führt.

Im Folgenden wird dieses Verfahren, das von Dr. Zorn schon im Jahre 1930 versuchsweise mit Rohpolymerisaten anderer Herkunft ausgeführt wurde, beschrieben und seine Vorteile in qualitativer und quantitativer Hinsicht aufgezeigt.

Ausgangsmaterial:

Die zur Mischpolymerisation anzuwendende Mineralölfraction muß einen Flammpunkt über 225° aufweisen und entparaffiniert sein. Durch selektive Lösungsmittelextraktion brauchen nur sehr geringe Mengen an Extraktölen, beispielsweise 6 % aus ostmärkischem Öl entfernt werden, während für die Herstellung der eingangs erwähnten Öle und Mischöle eine Extraktion von mindestens 25 %, sehr oft darüber erforderlich ist. Zum Zwecke der Mischpolymerisation kann somit ein hoher Anteil an Aromaten und asphaltartigen Stoffen in Mineralöl verbleiben, die im Verlauf der Reaktion teils in wertvolle Schmieröle umgewandelt, teils mit dem  $AlCl_3$  ausgeschieden werden. Zur Herstellung der Verdünnungskomponente reicht dagegen eine Extraktion von 25 % sehr oft nicht aus, vielmehr müssen 35 % und mehr extrahiert werden. Daher hat eine wesentliche Einsparung an wertvollem Mineralöl zur Folge.

die Mischpolymerisation

Verfahren:

Aethylen wird, wie bei der Herstellung von SS-Öl üblich, polymerisiert und das angefallene Rohpolymerisat einschließlich Aluminiumchloridschlamm in das auf 115 - 120° vorgeheizte Mineralöl eingeführt und damit 3 Stunden verrührt, wobei auf ein Teil zu verwertendes reines SS-Öl 1,5 Teile Mineralöl eingesetzt werden. Dabei tritt die Aluminiumchloridadditionsverbindung des Aethylenpolymerisats mit dem Mineralöl darstellt in Reaktion, daß die ungesättigten, wasserstoffarmen Anteile als schwarze schwer lösliche Masse ausfallen, während die Aromaten und Naphtene einer Alkylierung und Isomerisierung unterworfen werden.

Nach beendeter Reaktion wird nach ca. 2stündigem Absitzenlassen die Hauptmasse des Schlammes abgelassen, während der Rest in einer Schälzentrifuge entfernt wird. Aus dem Schlamm wird durch Auswaschen mit Wasser bei Gegenwart eines Lösungsmittels das Aluminiumchlorid entfernt und eine schwarze, asphaltähnliche, noch weiche Masse erhalten: R-Öl aus SS-Polym. ergibt ein flüssiges, gut verwendbares Schmieröl. Das schlammfreie, noch saure Rohöl wird durch Verrühren mit Kalkhydrat neutralisiert, das letztere über Filterpressen entfernt, während das neutrale Rohöl getoppt und der Destillationsrückstand einer abschließenden Bleicherdebehandlung unterworfen wird.

Der Verfahrensgang ist aus dem Fließschema 1 ersichtlich.