

Diamond Aircraft Industries G.m.b.H N.A. Otto-Straße 5 A-2700 Wiener Neustadt Austria DAI SI 42-173 Page 1 of 1 21-Aug-2012 FT

SERVICE INFORMATION No. SI 42-173

NOTE: SI's are used only:

1) To distribute information from DAI to our customers.

2) To distribute applicable information/documents from our suppliers to our customers with

additional information.

Typically there is no revision service for SI's. Each new information or change of that will be sent

along with a new SI.

I. TECHNICAL DETAILS

1.1 Airplanes affected:

All DA 42 and DA 42 M aircraft equipped with TAE 125-01 engines

1.2 Subject:

Thielert Aircraft Engines Service Bulletin TM TAE 125-0022, Initial Issue ATA-Code: 72-00

1.3 Reason:

Thielert Aircraft Engines have issued Service Bulletin TM TAE 125-0022, Initial Issue, prescribing sealing of an assembly opening in the crankcase.

1.4 Information:

For detailed technical information refer to Thielert Aircraft Engines Service Bulletin TM TAE 125-0022, Initial Issue, which is applicable without any further additions or restrictions.

II. OTHERS

Thielert Aircraft Engines Service Bulletin TM TAE 125-0022, Initial Issue is attached to this Service Information.

In case of doubt contact Thielert Aircraft Engines.



Thielert Aircraft Engines GmbH Platanenstrasse 14 09350 Lichtenstein, Germany

Tel: +49 (37204) 6960 Fax: +49 (37204) 696-2912 www.centurion-engines.com info@centurion-engines.com

Technische Mitteilung / Service Bulletin

Technische Mitteilung Nr. / Datum:

Service Bulletin No. / Date

TM TAE 125-0022, Rev. 0 / 08.08.2012

TM TAE 125-0022, Rev. 0 / August 08, 2012

Betrifft: Subject: Abdichtung der Montageöffnung des Zylinderkurbelgehäuses

Sealing the Crankcase Assembly Opening

Betroffenes Luftfahrtgerät:

Type affected:

TAE 125-01

TAE 125-01

Betroffene Geräte-Nr.:

Models affected:

Alle

AII

Einstufung:

/ 111

Compliance:

Kategorie 1 – Sicherheit

Category 1 - safety

Dringlichkeit:

Maßnahmen sind innerhalb der nächsten 100 Flugstunden oder mit

der nächsten Wartung durchzuführen, maßgebend ist das

ersteintreffende Ereignis.

Accomplishment:

Measures have to accomplish within the next 100 flight hours or

with the next maintenance, whichever occurs first.

Grund:

Reason:

Mögliche Beschädigung der Kupplung aufgrund von Kontamination

durch die Montageöffnung des Kurbelgehäuses.

Possible clutch malfunction due to a contamination via the

crankcase assembly opening.

Maßnahmen:

1. Den Starter gemäß dem aktuellen Reparaturhandbuch RM-02-01,

Kapitel 16.0 demontieren.

2. Die Oberflächen des Kurbelgehäuses und der Blechabdeckung oder Plastikabdeckung reinigen. Die Oberflächen müssen

fettfrei sein. Siehe Bild 1.

■ ACHTUNG: Einen adäquaten Reiniger (z.B. Bremsenreiniger) nur

in Verbindung mit einem Tuch verwenden! Keinen Reiniger direkt auf das Kurbelgehäuse auftragen, da die Kupplung kontaminiert und

dadurch beschädigt werden könnte!

3. Die Bedienungsanleitung auf der Flasche des Dichtmittels sorgfältig befolgen.

Checked

C. Rudolph, CVE

D. Hartung, Office of Airworthiness

Ersetzt Technische Mitteilung Nr. / Datum:
Replaces Service Bulletin No. / Date: -



Measures:

Thielert Aircraft Engines GmbH Platanenstrasse 14 09350 Lichtenstein, Germany

Tel: +49 (37204) 6960 Fax: +49 (37204) 696-2912 www.centurion-engines.com info@centurion-engines.com

Technische Mitteilung / Service Bulletin

Technische Mitteilung Nr. / Datum: Service Bulletin No. / Date TM TAE 125-0021, Rev. 0 / 08.08.2012 TM TAE 125-0021, Rev. 0 / August 08, 2012

4. Die Montageöffnung mit dem Dichtmittel abdichten. Sicherstellen, dass die Montageöffnung vollständig abgedichtet ist. Siehe Bild 2 und Bild 3.

■ ACHTUNG: Sicherheitshinweise des Dichtmittelherstellers

müssen beachtet werden!

♦ Hinweis: Die Montageflächen des Starters müssen sauber

bleiben, damit der Starter wieder problemlos montiert

werden kann.

Das Dichtmittel mind. 8 Std. aushärten lassen bevor Arbeitsschritt 6 ausgeführt wird. Siehe Tabelle.

| Application life (hours) | | Tack free time (hours) | Cure time to 35 A Durometer (hours) | |
|--------------------------|-----|------------------------|-------------------------------------|--|
| B-1/2 | 1/2 | <8 | 24 | |

 Den Starter gemäß dem aktuellen Reparaturhandbuch RM-02-01, Kapitel 16.0 montieren.

1. Remove the starter in accordance to chapter 16.0 of the current Repair Manual RM-02-01.

2. Clean the surface of the crankcase and of the metal plate or plastic plate. The surfaces must be free of grease, See Fig. 1.

■ CAUTION: Use an appropriate cleaner (e.g. brake cleaner) only in combination with a paper towel! Do not apply the cleaner directly to the crankcase, because of possible clutch contamination followed by a potential malfunction!

- 3. Follow the instructions on the sealant bottle carefully.
- 4. Seal the assembly opening with the sealant. Make sure that the assembly opening is completely sealed. See. Fig. 2 and Fig. 3.
- CAUTION: The safety instructions of the sealant manufacturer must be observed!
- ♦ Note: The mounting surface of the starter must remain clean to ensure a installation of the starter without any difficulties.
- Allow the sealant cure at least 8h before proceeding to step #6. See table.

| | Application life (hours) | Tack free time (hours) | Cure time to 35 A Durometer (hours) |
|-------|--------------------------|------------------------|-------------------------------------|
| B-1/2 | 1/2 | <8 | 24 |

6. Install the starter in accordance to chapter 16.0 of the current Repair Manual RM-02-01.



Thielert Aircraft Engines GmbH Platanenstrasse 14 09350 Lichtenstein, Germany

Tel: +49 (37204) 6960 Fax: +49 (37204) 696-2912 www.centurion-engines.com info@centurion-engines.com

Technische Mitteilung / Service Bulletin

Technische Mitteilung Nr. / Datum: Service Bulletin No. / Date TM TAE 125-0021, Rev. 0 / 08.08.2012 TM TAE 125-0021, Rev. 0 / August 08, 2012



Bild 1 – Reinigung der Montageöffnung / Fig. 1 – Clean the assembly opening



Bild 2 – Abgedichtete Montageöffnung Fig. 2 – Sealed assembly opening

Hinweise:

Arbeitsaufwand:

2,5 Std., plus Aushärtezeit des Dichtmittels

Remarks:

Labor Effort:

2.5 h, plus cure time of the sealant



Thielert Aircraft Engines GmbH Platanenstrasse 14 09350 Lichtenstein, Germany

Tel: +49 (37204) 6960 Fax: +49 (37204) 696-2912 www.centurion-engines.com info@centurion-engines.com

Technische Mitteilung / Service Bulletin

<u>Technische Mitteilung Nr. / Datum:</u> Service Bulletin No. / Date

TM TAE 125-0021, Rev. 0 / 08.08.2012

TM TAE 125-0021, Rev. 0 / August 08, 2012

Teile/:

Parts:

| Teile Nummer / Part Number | Beschreibung / Description | Menge / Quantity |
|-------------------------------|--|---------------------|
| NM-0000-0012001 | Hutchinson - PR 1422 B (NA) 1/2 Semkit 654 | 1 |

Zulassung:

Die technischen Informationen, die in diesem Dokument enthalten sind, wurden im Rahmen der

Befugnisse der EASA- Genehmigung als Entwicklungsbetrieb Nr. EASA.21J.010 genehmigt.

Approval:

The technical information contained in this document have been approved under the authority of

EASA Design Organisation Approval no. EASA.21J.010.