

Avis d'émission d'une Directive de Navigabilité (AD)* par

- ☒ **l'EASA, European Aviation Safety Agency**
- ☐ **l'autorité primaire d'un matériel étranger**
- ☐ **une autorité étrangère et liée à un défaut de maintenance ou de production**

Les examens ou modifications décrits ou rappelés ci-dessous sont impératifs. La non application des exigences contenues dans la Directive de Navigabilité citée ci-dessous entraîne l'inaptitude au vol de l'aéronef concerné.

(Envoi 05/2008 du 27 février 2008)

Directive de Navigabilité de l'EASA de référence 2008-0030

SAAB AB, SAAB AEROSYSTEMS

Avions SAAB 2000

**Lubrification - Accouplements étanches échangeur de température air/huile -
Inspection/Remplacement**

S'agissant d'un avion de plus de 5,7 tonnes de MTOW, il n'est pas proposé de traduction de l'AD jointe.

Nota pour les exploitants et organismes d'entretien d'aéronefs inscrits au registre français :

Si l'AD jointe invite à un contact vers l'autorité primaire de l'AD, contacter le bureau concerné du département certification-produits de l'EASA.

Si pour l'exécution d'une tâche donnée, l'AD jointe se réfère à une qualification de personnel répondant à une réglementation nationale, il est possible de faire intervenir, pour cette tâche, du personnel de qualification équivalente acceptée dans l'Union Européenne.

Si l'AD jointe se réfère à une donnée de navigabilité ou une instruction pour le maintien de la navigabilité (Manuel de Vol, Manuel de Maintenance, ...) qui n'est pas celle approuvée ou pas celle en vigueur en France ou si l'AD jointe présente une difficulté d'application liée à sa spécificité nationale, exposer le problème auprès du département technique du GSAC (par courriel à "contact@gsac.fr" ou par fax au 01 46 90 48 48) ou auprès du bureau concerné du département certification-produits de l'EASA.

La recopie de cette AD peut avoir dégradé la définition du document présenté. En cas de difficulté à lire certains éléments de cette AD, se reporter à l'AD originale mise à disposition par l'autorité primaire de l'AD.

* Cette AD est exigible au titre du règlement Européen 1702/2003 ou de la Décision n°2/2003 de l'EASA.

EASA	AIRWORTHINESS DIRECTIVE
	AD No.: 2008-0030 Date: 15 February 2008
No person may operate an aircraft to which an Airworthiness Directive applies, except in accordance with the requirements of that Airworthiness Directive unless otherwise agreed with the Authority of the State of Registry.	
Type Approval Holder's Name: Saab AB, Saab Aerosystems (Saab Aircraft AB)	Type/Model designation(s): SAAB 2000
TCDS Number : EASA A.069	
Foreign AD : Not applicable	
Supersedure : none	
ATA 79	Engine Oil - Air Cooled Oil Cooler (ACOC) Self-Sealing Couplings - Inspection/Replacement
Manufacturer(s):	Saab AB, Saab Aerosystems (formerly Saab Aircraft AB).
Applicability:	SAAB 2000 aircraft, serial numbers 004 through 063.
Reason:	There have been reported incidents of brinelling to the self-sealing coupling Part Number (P/N) 9304000-303 (Nipple Assembly). The wear is visible in the groove of the nipple, caused by the socket locking balls. During tear down investigations of self-sealing coupling P/N 9304000-305 (Socket Assembly), internal socket wear has been observed. Wear that exceeds the allowable limits could lead to reduced oil flow, and further wear could contribute to separation of the Self-Seal Coupling, making the engine inoperable and subsequent shut down. As secondary damage, the generator may fail, releasing oil into the nacelle and increasing the possibility of fire. For the reason described above, this Airworthiness Directive (AD) requires the inspection of the affected nipple- and socket assemblies and, if wear is found outside the specified limits, replacement of worn parts.
Effective Date:	29 February 2008
Compliance:	Require as indicated, unless already accomplished: (1) Within 12 months after the effective date of this AD, and thereafter at intervals not to exceed 4 000 Flight Hours, inspect the affected nipple assembly P/N 9304000-303 and socket assembly P/N 9304000-305 in accordance with the instructions of SAAB Service Bulletin (SB) 2000-79-006 Revision 1; Note: Alternatively, the repetitive inspections can be accomplished in accordance with SAAB 2000 Maintenance Review Board Report (MRB) Revision 8, task number 792601.

	(2) When during any inspection of the affected parts, wear is found that is beyond the limits as specified in SAAB SB 2000-79-006 Revision 1, before next flight, replace the worn part with an airworthy unit having the same P/N; (3) Replacement of parts does not constitute terminating action for the inspection requirements of this AD.
Ref. Publications:	SAAB Service Bulletin 2000-79-006 Revision 1 dated 15 October 2007. SAAB 2000 Maintenance Review Board Report (MRB) Revision 8. The use of later approved revisions of these documents is acceptable for compliance with the requirements of this AD.
Remarks:	1. If requested and appropriately substantiated, EASA can accept Alternative Method of Compliance for this AD. 2. This AD has been published as PAD 08-005 on 14 January 2008 for consultation until 11 February 2008. No comments were received during this period. 3. Enquiries regarding this AD should be referred to the AD Focal Point - Certification Directorate, EASA. E-mail ADs@easa.europa.eu 4. For any question concerning the technical content of the requirements in this AD, please contact Saab at Telephone: +46 13 185591; Fax: +46 13 184874 or E-mail: technical.support@saabgroup.com