

CERTIFICAT DE CONFORMITÉ

AUBES DE TURBINE HAUTE PRESSION

AIRBUS A320

Référence: CERT-A320-HPT-2025-001
Classification: TECHNIQUE / USAGE OFFICIEL
Date d'émission: 23 mai 2025
Validité: 24 mois

1. IDENTIFICATION DU COMPOSANT

Paramètre	Détail
Désignation	Aubes de turbine haute pression
Référence fabricant	CFM56-5B-HPT-223A
Numéro de série	HPT-22-87542
Lot de fabrication	L-2025-03-142
Moteur compatible	CFM56-5B, toutes variantes
Aéronef	Airbus A320-214, A320-232

2. RÉSULTATS DES TESTS DE CONFORMITÉ

2.1 Analyse dimensionnelle

Paramètre	Valeur nominale	Tolérance	Valeur mesurée	Conformité
Longueur totale	127,45 mm	±0,05 mm	127,47 mm	CONFORME
Largeur à la base	42,30 mm	±0,03 mm	42,29 mm	CONFORME
Épaisseur du bord d'attaque	0,55 mm	±0,02 mm	0,54 mm	CONFORME
Épaisseur du bord de fuite	0,30 mm	±0,02 mm	0,31 mm	CONFORME
Rayon de courbure	38,75 mm	±0,10 mm	38,72 mm	CONFORME
Angle d'incidence	28,5°	±0,2°	28,6°	CONFORME

2.2 Analyse métallurgique

Test	Méthode	Résultat	Critère	Conformité
Composition	Spectrométrie	Ni: 63,2%, Cr: 12,1%, Co: 9,3%, Al: 3,5%, Ti: 3,4%, W: 3,8%, Mo: 1,9%, autres: 2,8%	Selon spec. CMF-M-4270	CONFORME

CERTIFICAT OFFICIEL

Test	Méthode	Résultat	Critère	Conformité
Dureté	Rockwell C	42 HRC	40-44 HRC	CONFORME
Résistance à la traction	ASTM E8	1120 MPa	>1050 MPa	CONFORME
Résistance au fluage	ASTM E139	0,2% / 1000h à 950°C	<0,5% / 1000h	CONFORME
Résistance à l'oxydation	ASTM G54	Perte de masse: 0,12 mg/cm ²	<0,2 mg/cm ²	CONFORME

2.3 Tests non destructifs

Test	Méthode	Résultat	Conformité
Inspection visuelle	Endoscopie HD	Aucun défaut visible	CONFORME
Ressuage	Fluorescent Type II	Aucune indication	CONFORME
Radiographie	Digital 2D/3D	Aucune porosité >0,2mm	CONFORME
Ultrasons	Phased Array	Aucune indication	CONFORME
Courants de Foucault	Multi-fréquence	Aucune indication	CONFORME

3. CERTIFICATION

Les aubes de turbine haute pression référencées ci-dessus ont été inspectées et testées conformément aux procédures approuvées par:

- EASA Part-21.A.303 (Conformité des pièces et équipements)
- EASA Part-145.A.50 (Certification après maintenance)
- FAA 14 CFR Part 33.15 (Matériaux)
- FAA 14 CFR Part 33.27 (Essais de résistance à la fatigue)

Les résultats des tests démontrent que les composants sont conformes aux spécifications du fabricant et aux exigences de navigabilité applicables.

Organisme certificateur: Aero Components Certification Ltd.

Numéro d'agrément: EASA.21G.10045 / FAA-PMA-2023-CE567

Inspecteur responsable:

[Signature]

Jean Dupont

Certification ID: EASA.66.B1.28745

Date: 23 mai 2025

Ce certificat doit être conservé avec les documents de l'aéronef pendant toute la durée d'utilisation du composant.