

## Title (en)

Thermally highly stressed cooled turbine blade.

## Title (de)

Thermisch hochbeanspruchte, gekühlte Turbinenschaufel.

## Title (fr)

Aube de turbine refroidie soumise à une charge thermique élevée.

## Publication

**EP 0132667 A1 19850213 (DE)**

## Application

**EP 84107962 A 19840707**

## Priority

DE 3327218 A 19830728

## Abstract (en)

[origin: US4629397A] A structural component which is coolable for use under high thermal load conditions, such as a turbine blade, has a metallic support core with cooling ducts separated by lands in its surface. The core and its cooling ducts and lands are enclosed by an inner layer of metal felt and an outer layer of heat insulating ceramic material which partially penetrates into the metal felt to form a bonding zone between the felt and the ceramic material. Thus, any heat passing through the ceramic layer is introduced into the large surface area of the metal felt enabling the latter to efficiently introduce the heat into a cooling medium flowing in the ducts, thereby preventing thermal loads from adversely affecting the metal core to any appreciable extent.

## Abstract (de)

Bei einem thermisch hochbeanspruchten gekühlten Bauteil, insbesondere einer Turbinenschaufel, ist ein metallischer Stützkern (2) mit an der Oberfläche integriert ausgebildeten Kühlluftführungsnuten (3) und einem wärmedämmenden Mantel vorgesehen. Dieser Mantel besteht aus einem fest mit dem metallischen Stützkern (2) verbundenen Metallfilz (4), auf den außenseitig eine keramische Wärmedämmschicht (6) aufgebracht ist. Insbesondere ist der Metallfilz (4) von außen teilweise mit Keramik infiltriert und außen mit einer kompakten Keramikschicht überzogen. Dadurch wird die durch die Wärmedämmschicht im Betrieb hindurchgehende Wärme der großen Oberfläche des Metallfilzes zugeführt und optimal auf kürzestem Wege dem Kühlmedium zugeleitet, ohne den metallischen Stützkern (2) nennenswert wärmemäßig zu belasten.

## IPC 1-7

**F01D 5/28; F01D 5/18**

## IPC 8 full level

**B23K 1/19** (2006.01); **B32B 15/04** (2006.01); **B32B 18/00** (2006.01); **F01D 5/18** (2006.01); **F01D 5/28** (2006.01); **F01D 11/12** (2006.01); **F01D 25/00** (2006.01)

## CPC (source: EP US)

**F01D 5/284** (2013.01 - EP US); **F01D 11/12** (2013.01 - EP US); **F01D 25/005** (2013.01 - EP US); **Y10S 165/907** (2013.01 - EP US); **Y10T 428/12444** (2015.01 - EP US); **Y10T 428/12611** (2015.01 - EP US)

## Citation (search report)

- [X] US 4075364 A 19780221 - PANZERA CARLINO
- [A] GB 2027496 A 19800220 - MTU MUENCHEN GMBH [DE]
- [A] GB 2027495 A 19800220 - MTU MUENCHEN GMBH [DE]
- [X] GB 2049484 A 19801231 - UNITED TECHNOLOGIES CORP
- [X] GB 2054054 A 19810211 - UNITED TECHNOLOGIES CORP
- [A] US 4336276 A 19820622 - BILL ROBERT C, et al
- [A] US 4135851 A 19790123 - BILL ROBERT C, et al
- [A] US 3647316 A 19720307 - MOSKOWITZ SEYMOUR
- [A] US 3011761 A 19611205 - GORDON CONWAY CYRIL, et al
- [A] US 3114961 A 19631224 - HAROLD CHAMBERS HUBERT, et al
- [E] DE 3235230 A1 19840329 - MTU MUENCHEN GMBH [DE]
- [A] US 4148350 A 19790410 - ROSSMANN AXEL
- [XL] DIESEL & GAS TURBINE WORLDWIDE, Juli-August 1983, Seiten 51-52, Brookfield, US; "Strain isolated ceramic coatings"

## Cited by

EP1076157A2; EP0609795A1; DE102008058142A1; DE102008058141A1; DE19937577A1; EP1076157A3; DE10024302A1; DE19928871A1; EP0199321A1; US7141128B2; EP1645347A1; US6412541B2; US6499943B1

## Designated contracting state (EPC)

DE FR GB IT SE

## DOCDB simple family (publication)

**EP 0132667 A1 19850213; EP 0132667 B1 19871028**; DE 3327218 A1 19850207; DE 3467016 D1 19871203; JP S6045703 A 19850312; US 4629397 A 19861216

## DOCDB simple family (application)

**EP 84107962 A 19840707**; DE 3327218 A 19830728; DE 3467016 T 19840707; JP 15329384 A 19840725; US 62729184 A 19840702