

Title (en)

Device for mounting a steering fin on a missile

Title (de)

Vorrichtung zur Ruderanbindung für Lenkflugkörper

Title (fr)

Dispositif pour le montage d'une ailette de guidage dans un missile

Publication

EP 1108972 A2 20010620 (DE)

Application

EP 00126530 A 20001211

Priority

DE 19960738 A 19991216

Abstract (en)

The mounting system for the steering fin (R) of a guided missile comprises a seating (B1) on the missile into which the end of the steering shaft (W) fits. Both of these taper towards the missile.

Abstract (de)

Bei einer Vorrichtung zur Ruderanbindung für Lenkflugkörper, wobei das Ruderblatt in einem an der Flugkörperzelle befestigten Beschlag auf einer Ruderwelle gelagert und mittels eines Ruderantriebshebels schwenkbar ist, wird vorgeschlagen, daß der Beschlag (B) ein Lager (B1) mit wenigstens teilweise zylindrischer Außenkontur (B2) und einer Ausnehmung (B3) zur formschlüssigen Aufnahme des entsprechend ausgebildeten flugkörperseitigen Endes (W1) der Ruderwelle (W) aufweist, wobei der Durchmesser (d1; d2) von Ausnehmung (B3) und Ruderwelle (W1) sich in Richtung Flugkörper verjüngt. Dadurch wird eine günstige Geometrie erreicht, die den Einsatz von staustrahlbetriebenen Flugkörpern an Trägern mit herkömmlichen Ausnehmungen von 41 mm Breite für die Flugkörper-Ruderblätter ermöglicht. <IMAGE>

IPC 1-7

F42B 10/64

IPC 8 full level

F42B 10/62 (2006.01); **F42B 10/64** (2006.01)

CPC (source: EP US)

F42B 10/64 (2013.01 - EP US)

Citation (applicant)

DE 19635847 C2 19980716 - DAIMLER BENZ AEROSPACE AG [DE]

Cited by

CN115031587A; WO2016022183A1; US9546853B2

Designated contracting state (EPC)

DE ES FR GB IT SE

DOCDB simple family (publication)

EP 1108972 A2 20010620; EP 1108972 A3 20031119; EP 1108972 B1 20070321; DE 19960738 C1 20010823; DE 50014181 D1 20070503; ES 2280172 T3 20070916; JP 2001174197 A 20010629; JP 4560206 B2 20101013; US 2001030259 A1 20011018; US 6398156 B2 20020604

DOCDB simple family (application)

EP 00126530 A 20001211; DE 19960738 A 19991216; DE 50014181 T 20001211; ES 00126530 T 20001211; JP 2000384410 A 20001218; US 73516300 A 20001212