

Title (en)

THRUSTERS FOR AIRSHIP CONTROL.

Title (de)

TRIEBWERKE ZUR STEUERUNG EINES LUFTSCHIFFS.

Title (fr)

DISPOSITIF DE POUSSÉE POUR LE CONTRÔLE D'UN AÉRONEF.

Publication

EP 0020569 A1 19810107 (EN)

Application

EP 79901500 A 19800507

Priority

US 95278378 A 19781019

Abstract (en)

[origin: WO8000825A1] The object of this invention is to provide thruster control for an airship. The use of thrusters (12, 14, 16, 18, 20, 22, 24, 26) at the bow and stern of an airship for control of the direction, attitude, and orientation of such an airship is described. The thruster utilizes an electric motor (50) or a gas turbine (160, 162) for power. In the electric motor (50) embodiment, the motor (50) utilizes two contra-rotating rotors (110, 112) which each drive a separate and contra-rotating propeller (132, 134) to generate the controlling jet of air. Thrusters (12, 14, 16, 18, 20, 22, 24, 26) are arranged in pairs at the top, bottom, and each side of the bow and stern of the airship. Lifting thrusters (152, 154) directed downwardly and located above the longitudinal extent of the hull are provided to augment the static lift capability of the airship when under heavy load.

Abstract (fr)

L'objet de l'invention est de fournir un contrôle par dispositif de poussée pour un aéronaft. L'utilisation de dispositifs de poussée (12, 14, 16, 18, 20, 22, 24, 26) à la proue et à la poupe d'un aéronaft pour le contrôle de la direction, de l'assiette et de l'orientation d'un tel aéronaft est décrit. Le dispositif de poussée utilise un moteur électrique ou une turbine à gaz (160, 162) pour son fonctionnement. Dans la mise en œuvre utilisant un moteur électrique (50), le moteur (50) utilise deux rotors en contrerotation (110, 112), chacun d'entre eux actionnant une hélice séparée et en contrerotation (132, 134) pour engendrer le jet de contrôle de l'air. Les dispositifs de poussée (12, 14, 16, 18, 20, 22, 24, 26) sont disposés au bas, en haut et de chaque côté de la proue et de la poupe de l'aéronaft. Des dispositifs de poussée pour le levage (152, 154) dirigés vers le bas et localisés au-dessus de l'étendue longitudinale de la coque sont prévus pour augmenter la capacité de sustentation en vol stationnaire de l'aéronaft lorsqu'il est sous forte charge.

IPC 1-7

B64B 1/26; B64B 1/36; F02K 3/00; F02K 5/00

IPC 8 full level

B64B 1/26 (2006.01); **B64B 1/36** (2006.01)

CPC (source: EP)

B64B 1/26 (2013.01); **B64B 1/36** (2013.01)

Designated contracting state (EPC)

FR

DOCDB simple family (publication)

WO 8000825 A1 19800501; CA 1143352 A 19830322; EP 0020569 A1 19810107; EP 0020569 A4 19810324; GB 2045180 A 19801029; GB 2045180 B 19830309; SE 8004563 L 19800619

DOCDB simple family (application)

US 7900860 W 19791018; CA 330385 A 19790622; EP 79901500 A 19800507; GB 8019749 A 19791018; SE 8004563 A 19800619