



(51) Classification internationale des brevets :
F02K 9/46 (2006.01) *F02C 6/08* (2006.01)
F02K 9/78 (2006.01) *F02C 7/26* (2006.01)

(21) Numéro de la demande internationale :
PCT/EP2014/050838

(22) Date de dépôt international :
16 janvier 2014 (16.01.2014)

(25) Langue de dépôt : français

(26) Langue de publication : français

(30) Données relatives à la priorité :
1350456 18 janvier 2013 (18.01.2013) FR

(71) Déposant : ASTRUM SAS [FR/FR]; 12 rue Pasteur, F-92150 Suresnes (FR).

(72) Inventeurs : DUTHEIL, Jean-Philippe; 2 bis, allée des Rossignols, F-33127 Martignas-sur-Jalles (FR). VINET, Pierre; 7 rue Charles de Gaulle, F-78640 Villers Saint Frederic (FR).

(74) Mandataire : SCHMIT, Christian M.; Schmit Chretien, 111, Cours du Médoc, CS40 009, F-33070 Bordeaux Cedex (FR).

(81) États désignés (sauf indication contraire, pour tout titre de protection nationale disponible) : AE, AG, AL, AM, AO, AT, AU, AZ, BA, BB, BG, BH, BN, BR, BW, BY, BZ, CA, CH, CL, CN, CO, CR, CU, CZ, DE, DK, DM, DO, DZ, EC, EE, EG, ES, FI, GB, GD, GE, GH, GM, GT, HN, HR, HU, ID, IL, IN, IR, IS, JP, KE, KG, KN, KP, KR, KZ, LA, LC, LK, LR, LS, LT, LU, LY, MA, MD, ME, MG, MK, MN, MW, MX, MY, MZ, NA, NG, NI, NO, NZ, OM, PA, PE, PG, PH, PL, PT, QA, RO, RS, RU, RW, SA, SC, SD, SE, SG, SK, SL, SM, ST, SV, SY, TH, TJ, TM, TN, TR, TT, TZ, UA, UG, US, UZ, VC, VN, ZA, ZM, ZW.

(84) États désignés (sauf indication contraire, pour tout titre de protection régionale disponible) : ARIPO (BW, GH, GM, KE, LR, LS, MW, MZ, NA, RW, SD, SL, SZ, TZ, UG, ZM, ZW), eurasién (AM, AZ, BY, KG, KZ, RU, TJ, TM), européen (AL, AT, BE, BG, CH, CY, CZ, DE, DK, EE, ES, FI, FR, GB, GR, HR, HU, IE, IS, IT, LT, LU, LV, MC, MK, MT, NL, NO, PL, PT, RO, RS, SE, SI, SK, SM, TR), OAPI (BF, BJ, CF, CG, CI, CM, GA, GN, GQ, GW, KM, ML, MR, NE, SN, TD, TG).

Publiée :

— avec rapport de recherche internationale (Art. 21(3))

(54) Title : STARTER DEVICE FOR ROCKET MOTOR TURBOPUMP

(54) Titre : DISPOSITIF DE DÉMARRAGE D'UNE TURBOPOMPE DE MOTEUR FUSÉE

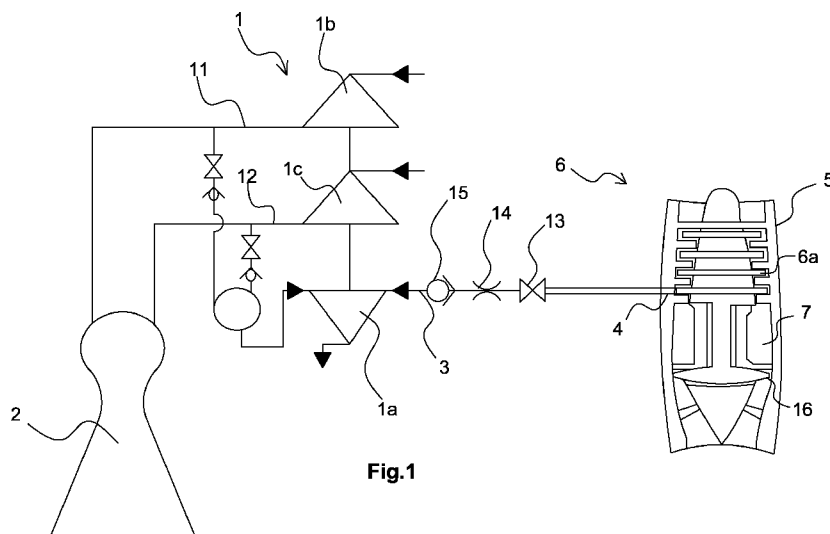


Fig.1

(57) Abstract : The subject of the invention is a device for starting a turbopump (1) of a rocket motor (2) of an aircraft comprising a turbine engine for propelling the aircraft and a rocket motor, which comprises a pneumatic supply of compressed air to a turbine (1a) of the turbopump, this compressed air being tapped from a tapping (4) on a compressor stage (6a) of the aircraft propulsion turbine engine (5) upstream of the combustion chamber (7) of said turbine engine. It applies notably to an aircraft of the space airplane type.

(57) Abrégé : L'objet de l'invention est un dispositif de démarrage d'une turbopompe (1) de moteur fusée (2) d'un [Suite sur la page suivante]



aéronef comprenant un moteur à turbine propulseur de l'aéronef et un moteur fusée, qui comporte une alimentation pneumatique d'une turbine (1a) de la turbopompe par de l'air comprimé prélevé au moyen d'un piquage (4) sur un étage de compresseur (6a) du moteur à turbine (5) propulseur de l'aéronef en amont de la chambre de combustion (7) dudit moteur à turbine. Elle s'applique notamment à un aéronef de type avion spatial.