

(12) DEMANDE INTERNATIONALE PUBLIÉE EN VERTU DU TRAITÉ DE COOPÉRATION
EN MATIÈRE DE BREVETS (PCT)

(19) Organisation Mondiale de la Propriété
Intellectuelle
Bureau international



(43) Date de la publication internationale
4 juin 2009 (04.06.2009)

PCT

(10) Numéro de publication internationale
WO 2009/068488 A1

(51) Classification internationale des brevets :
B64G 1/14 (2006.01) **F42B 10/62** (2006.01)
F02K 9/90 (2006.01)

(21) Numéro de la demande internationale :
PCT/EP2008/066029

(22) Date de dépôt international :
21 novembre 2008 (21.11.2008)

(25) Langue de dépôt : français

(26) Langue de publication : français

(30) Données relatives à la priorité :
07 59434 29 novembre 2007 (29.11.2007) FR

(71) Déposant (pour tous les États désignés sauf US) : **ASTRIUM SAS** [FR/FR]; 6 rue Laurent Pichat, F-75016 Paris (FR).

(72) Inventeur; et

(75) Inventeur/Déposant (pour US seulement) : **PRAMPOLINI, Marco** [FR/FR]; 16 allée Vert Galant, 78240 Chambourcy (FR).

(74) Mandataire : **SCHMIT, Christian, Norbert, Marie**; 111 cours du Médoc, CS40009, F-33070 Bordeaux (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, BR, BW, BY, BZ, CA, CH, 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, IS, JP, KE, KG, KM, 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, PG, PH, PL, PT, RO, RS, RU, SC, SD, SE, SG, SK, SL, SM, ST, SV, SY, TJ, TM, TN, TR, TT, TZ, UA, UG, US, UZ, VC, VN, ZA, ZM, ZW.

[Suite sur la page suivante]

(54) Title: SPACECRAFT AFTERBODY DEVICE

(54) Titre : DISPOSITIF D'ARRIÈRE CORPS D'ENGIN SPATIAL

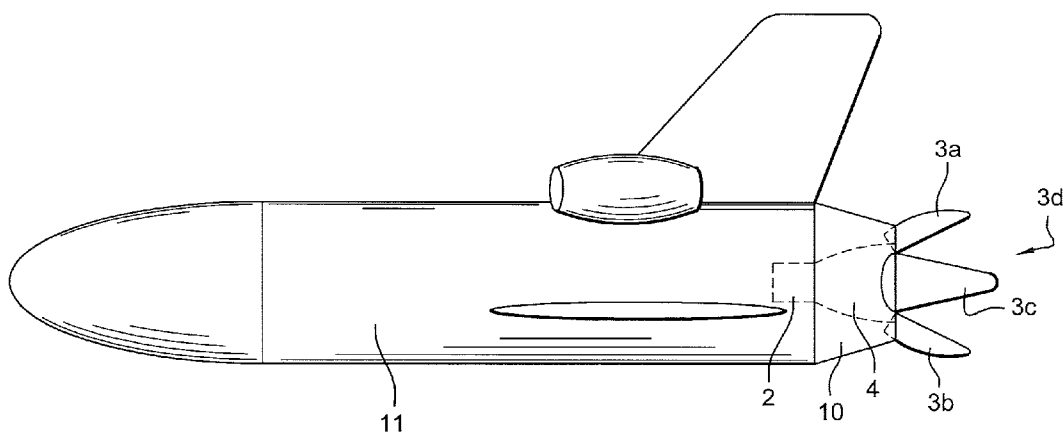


Fig. 5

(57) Abstract: The subject of the invention is a spacecraft afterbody device provided with at least one rocket motor (2) at the rear of the craft characterized in that it comprises at least one manoeuvrable cowl element (3, 3a, 3b, 3c, 3d), suitable for taking a first position, for masking and for reducing the rear drag of the craft, where it extends the fuselage of the craft around at least a part of a nozzle (4) of the rocket motor of the craft and stretches beyond the rear of the fuselage of the craft, and for taking a fully deployed second position for increasing the aerodynamic drag of the craft.

(57) Abrégé : L'objet de l'invention est un dispositif d'arrière corps d'engin spatial pourvu d'au moins un moteur fusée (2) à l'arrière de l'engin caractérisé en ce qu'il comporte au moins un élément de capot (3, 3a, 3b, 3c, 3d), manoeuvrable adapté à prendre une première position, de masquage et de réduction de la traînée arrière de l'engin, où il prolonge le fuselage de l'engin autour d'au moins une partie d'une tuyère (4) du moteur fusée de l'engin et s'étend au delà de l'arrière du fuselage de l'engin, et à prendre

[Suite sur la page suivante]



WO 2009/068488 A1