

Title (en)
MISSILE PROVIDED WITH A SEPARABLE NOSE CONE COMPRISING AT LEAST ONE EJECTABLE SHELL ENGAGING WITH A SUPPORT MEMBER

Title (de)
FLUGKÖRPER, DER MIT EINER ABTRENNBAREN SCHUTZKAPPE AUSGESTATTET IST, DIE MINDESTENS EINE AUSWERFBARE SCHUTZSCHALE UMFASST, DIE MIT EINEM TRÄGERELEMENT ZUSAMMENWIRKT

Title (fr)
MISSILE POURVU D'UNE COIFFE SÉPARABLE COMPRENANT AU MOINS UNE COQUE ÉJECTABLE COOPÉRANT AVEC UN ÉLÉMENT DE SUPPORT

Publication
EP 3392604 A1 20181024 (FR)

Application
EP 18290012 A 20180219

Priority
FR 1700448 A 20170421

Abstract (en)
[origin: WO2018193170A1] The invention relates to a missile provided with a separable nose cone comprising at least one ejectable shell cooperating with a support element. Said missile (1) is provided with a body (7) having a main longitudinal axis (X-X) and a nose cone (2) comprising at least one shell (3, 4) connected by a rear end thereof to a support element (10) of the missile (1) and defined around a secondary longitudinal axis, the support element (10) being provided with a housing, the rear end of the shell (3, 4) having a thickness adapted to said housing such that it can be received in the housing in a contacting manner, the housing being designed so as to allow the shell (3, 4) to pivot and to maintain the contact while the orientation of the shell (3, 4) is such that the secondary longitudinal axis is at an angle smaller than a so-called ejection angle in relation to said main longitudinal axis (X-X), and to end said contact as soon as said secondary longitudinal axis (L-L) is at an angle higher than or equal to said ejection angle in such a way as to eject the shell (3, 4) from the missile (1).

Abstract (fr)
- Missile pourvu d'une coiffe séparable comprenant au moins une coque éjectable coopérant avec un élément de support. - Le missile (1) est pourvu d'un corps (7) présentant un axe longitudinal principal (X-X) et d'une coiffe (2) comprenant au moins une coque (3, 4) liée par une extrémité arrière à un élément de support (10) du missile (1) et définie autour d'un axe longitudinal secondaire, l'élément de support (10) étant pourvu d'un logement, l'extrémité arrière de la coque (3, 4) présentant une épaisseur adaptée audit logement de manière à pouvoir être logée dans ledit logement avec contact, le logement étant configuré de manière à permettre le pivotement de la coque (3, 4) et à conserver ledit contact tant que la coque (3, 4) présente une orientation pour laquelle l'axe longitudinal secondaire présente, par rapport audit axe longitudinal principal (X-X), un angle inférieur à un angle dit d'éjection et à supprimer ledit contact dès que ledit axe longitudinal secondaire (L-L) présente un angle supérieur ou égal audit angle d'éjection de manière à éjecter la coque (3, 4) du missile (1).

IPC 8 full level
F42B 10/46 (2006.01)

CPC (source: EP IL US)
F42B 10/00 (2013.01 - IL); **F42B 10/46** (2013.01 - EP IL US)

Citation (search report)
• [IA] US 2013214093 A1 20130822 - WHITE PHILLIP CRAIGE [US], et al
• [A] US 2005000383 A1 20050106 - FACCIANO ANDREW B [US], et al
• [A] JP H06313699 A 19941108 - MITSUBISHI HEAVY IND LTD

Cited by
CN114777576A

Designated contracting state (EPC)
AL AT BE BG CH CY CZ DE DK EE ES FI FR GB GR HR HU IE IS IT LI LT LU LV MC MK MT NL NO PL PT RO RS SE SI SK SM TR

Designated extension state (EPC)
BA ME

DOCDB simple family (publication)
EP 3392604 A1 20181024; EP 3392604 B1 20200129; ES 2775445 T3 20200727; FR 3065521 A1 20181026; FR 3065521 B1 20190628; IL 269761 A 20191128; IL 269761 B1 20231201; IL 269761 B2 20240401; JP 2020517881 A 20200618; JP 7032431 B2 20220308; PL 3392604 T3 20200615; US 10767968 B2 20200908; US 2020049474 A1 20200213; WO 2018193170 A1 20181025

DOCDB simple family (application)
EP 18290012 A 20180219; ES 18290012 T 20180219; FR 1700448 A 20170421; FR 2018000032 W 20180219; IL 26976119 A 20191002; JP 2019554627 A 20180219; PL 18290012 T 20180219; US 201816500528 A 20180219