

Title (en)

GUIDED MISSILE AND METHOD FOR EJECTING A GUIDED MISSILE FROM A SUPPORT PLATFORM

Title (de)

VERFAHREN ZUM ABWERFEN EINES LENKFLUGKÖRPERS VON EINER TRÄGERPLATTFORM UND LENKFLUGKÖRPER

Title (fr)

PROCÉDÉ D'ÉJECTION UN MISSILE D'UNE PLATE-FORME PORTEUSE ET MISSILE

Publication

EP 3882564 A1 20210922 (DE)

Application

EP 21162240 A 20210312

Priority

DE 102020001703 A 20200314

Abstract (de)

Die Erfindung betrifft ein Verfahren zum Abwerfen eines um eine Roll-, Nick- und Gierachse lenkbaren Lenkflugkörpers (2) von einer Trägerplattform (1), wobei der Lenkflugkörper (2) zwei Paare Ruderorgane (3a, 3b, 4a, 4b) zur Erzeugung von Roll-, Nick- und Giermomenten, wobei die Ruderorgane (3a, 3b, 4a, 4b) jedes Paares bezogen auf die Längsachse des Lenkflugkörpers (2) einander gegenüberliegend am Umfang des Rumpfes (5) des Lenkflugkörpers (2) angeordnet sind, und eine Flugregelungseinrichtung (6) zur Ansteuerung der Ausrichtung der zwei Paare Ruderorgane (3a, 3b, 4a, 4b) aufweist. Vor dem Abwurf von der Trägerplattform (1) oder unmittelbar nach dem Abwurf von der Trägerplattform (1) mit dem Eintritt des Lenkflugkörpers in ein Strömungsfeld (7) der Trägerplattform (1) erfolgt ein gegensinniges Ausschlagen der Ruderorgane (3a, 3b, 4a, 4b) jedes Paares mittels der Flugregelungseinrichtung (6) derart, dass der Strömungswiderstand, den der Lenkflugkörper (2) nach dem Abwurf im Strömungsfeld (7) der Trägerplattform (1) erfährt, erhöht ist gegenüber einem Strömungswiderstand, den der Lenkflugkörper (2) erfahren würde, wenn sich die Ruderorgane (3a, 3b, 4a, 4b) jedes Paares in einer Nullstellung befinden würden, in welcher sich die flugrichtungsbeeinflussenden Flächen der Ruderorgane (3a, 3b, 4a, 4b) der Paare parallel zur Längsachse (L) des Lenkflugkörpers (2) erstrecken. Nach Verlassen des Strömungsfelds (7) der Trägerplattform (1) werden die Ruderorgane (3a, 3b, 4a, 4b) jedes Paares mittels der Flugregelungseinrichtung (6) derart ausgeschlagen, dass der Lenkflugkörper (2) in Richtung eines Ziels gelenkt wird. Die Erfindung betrifft weiterhin einen zur Durchführung des Verfahrens eingerichteten Lenkflugkörper (2).

IPC 8 full level

F42B 10/64 (2006.01)

CPC (source: EP)

F42B 10/64 (2013.01)

Citation (applicant)

- US 3355130 A 19671128 - DELL VERNON C
- KR 102136266 B1 20200721 - AGENCY DEFENSE DEV [KR]

Citation (search report)

- [A] US 2018356188 A1 20181213 - MAXWELL BARRY A [US]
- [A] US 4044970 A 19770830 - MAUDAL INGE
- [A] US 2016102953 A1 20160414 - KALIFA MICHAEL G [US], et al

Cited by

CN115164653A; CN117048849A

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 3882564 A1 20210922; EP 3882564 B1 20220511; DE 102020001703 A1 20210916; ES 2920528 T3 20220805

DOCDB simple family (application)

EP 21162240 A 20210312; DE 102020001703 A 20200314; ES 21162240 T 20210312