

Title (en)

Method of deceiving radar or infrared-guided missiles, particularly for boats and naval units, and apparatus therefor.

Title (de)

Verfahren zur Ablenkung von durch Radar- und/oder Infrarotstrahlung gelenkten Flugkörpern, insbesondere zum Schutz von Seeschiffen und Schiffsverbänden sowie Einrichtung zur Durchführung des Verfahrens.

Title (fr)

Procédé de détournement de missiles à guidage radar ou infrarouge, en particulier pour la défense des navires et unités navales, et dispositif pour la mise en oeuvre du procédé.

Publication

EP 0240819 A2 19871014 (DE)

Application

EP 87104219 A 19870321

Priority

DE 3612183 A 19860411

Abstract (en)

Using the method, firstly the location, the direction and the flight speed of an oncoming missile (FK) are determined. On the basis of a given deflection direction, an open deflection curve (AK) is calculated and, using its position data, is placed in a given space in front of the target area of the missile, the one branch of which curve adjoins the oncoming trajectory (FB1) and the other branch of which adjoins the deflection direction (FB2) of the missile. Projectiles producing dummy targets (Z1...Z6) are placed and ignited in given spaces in each case at given times in such a way that the dummy targets produced are located at given temporal and spatial intervals on the deflection curve (AK) and the missile (FK) is steered towards these projectiles one after the other in such a way that its trajectory merges into the deflection curve (AK) and finally into the deflection direction (FB2). <IMAGE>

Abstract (de)

Ein Verfahren zur Ablenkung von durch Radar- und/oder Infrarotstrahlung gelenkten Flugkörpern, insbesondere zum Schutz von Seeschiffen und Schiffsverbänden, sowie eine Einrichtung, zur Durchführung des Verfahrens. Bei dem Verfahren werden zunächst der Ort, die Richtung und die Fluggeschwindigkeit eines anfliegenden Flugkörpers (FK) bestimmt. Es wird dann aufgrund einer vorgegebenen Ablenkrichtung eine offene Ablenkkurve (AK) berechnet und mit ihren Positionsdaten in einen vorgegebenen Raumbereich vor dem Zielbereich des Flugkörpers gelegt, deren einer Ast an die Anflugbahn (FB1) und deren andere Ast an die Ablenkrichtung (FB2) des Flugkörpers anschließt. Es werden jeweils zu vorgegebenen Zeitpunkten in vorgegebene Raumbereiche Scheinziele (Z1...Z6) erzeugende Wurfkörper platziert und gezündet, derart, daß die erzeugten Scheinziele in vorgegebenen zeitlichen und räumlichen Abständen auf der Ablenkkurve (AK) liegen und vom Flugkörper (FK) nacheinander so angesteuert werden, daß seine Flugbahn in die Ablenkkurve (AK) und schließlich in die Ablenkrichtung (FB2) übergeht.

IPC 1-7

F41G 7/22; **F41H 11/02**; **G01S 7/38**

IPC 8 full level

F41G 7/22 (2006.01); **F41H 11/02** (2006.01); **G01S 7/38** (2006.01)

CPC (source: EP)

F41G 7/224 (2013.01); **F41H 11/02** (2013.01)

Cited by

DE102004005105A1; DE102005034613B3; EP0597233A1; AU2003223737B2; EP0811853A1; FR2749669A1; FR2780774A1; FR2611259A1; EP1128152A3; FR2823296A1; GB2374134A; GB2374134B; DE4437729C1; DE4115384A1; US5291818A; EP0512202A3; EP0708305A2; WO2005033616A1; WO0002000A1; WO03093757A1; WO03081167A1; EP1746381A1; US7886646B2

Designated contracting state (EPC)

BE CH DE FR GB IT LI NL

DOCDB simple family (publication)

EP 0240819 A2 19871014; **EP 0240819 A3 19890322**; **EP 0240819 B1 19930915**; DE 3612183 A1 19871022; DE 3787391 D1 19931021

DOCDB simple family (application)

EP 87104219 A 19870321; DE 3612183 A 19860411; DE 3787391 T 19870321