



(11) RO 128050 B1

(51) Int.Cl.  
F41G 7/26 (2006.01)

(12)

## BREVET DE INVENȚIE

(21) Nr. cerere: **a 2011 00509**

(22) Data de depozit: **25/05/2011**

(45) Data publicării mențiunii acordării brevetului: **26/02/2016** BOPI nr. **2/2016**

(41) Data publicării cererii:  
**28/12/2012** BOPI nr. **12/2012**

(73) Titular:

- INSTITUTUL NAȚIONAL DE CERCETARE-DEZVOLTARE PENTRU OPTOELECTRONICĂ - INOE 2000, STR.ATOMIȘTILOR NR.409, MĂGURELE, IF, RO

(72) Inventatori:

- MICLOŞ SORIN, CALEA GRIVIȚEI NR.160, BL.B, SC.A, AP.42, SECTOR 1, BUCUREȘTI, B, RO;

- LĂNCRĂNJAN ION IOAN FERDINAND, STR.VELEI NR.2, BL.2, SC.2, AP.57, SECTOR 6, BUCUREȘTI, B, RO;
- SAVASTRU DAN, STR.IANI BUZOIANI NR.3, BL.16, SC.A, AP.2, SECTOR 1, BUCUREȘTI, B, RO;
- TĂUTAN MARINA NICOLETA, STR.EMIL RACOVITĂ NR.6, BL.R 1, SC.2, AP.45, SECTOR 4, BUCUREȘTI, B, RO

(56) Documente din stadiul tehnicii:  
**US 3995792; US 4097007; US 4021007**

(54) **METODĂ ȘI DISPOZITIV PENTRU GHIDAREA SPRE ȚINTE A PROIECTILELOR CU ZBOR INERTIAL SAU REACTIV**

Examinator: ing. CIUREA ADINA



Orice persoană are dreptul să formuleze în scris și motivat, la OSIM, o cerere de revocare a brevetului de invenție, în termen de 6 luni de la publicarea mențiunii hotărârii de acordare a acesteia

RO 128050 B1

1 Invenția se referă la o metodă și la un dispozitiv de ghidare spre țintă a proiectilelor  
3 de artillerie și de aviație cu zbor inertial, și a rachetelor cu zbor reactiv, prin vizare directă, de  
la mare distanță, iar această distanță este limitată de raza de curbură a suprafeței Pământului.

5 Se cunoaște din literatură faptul că noțiunea de ghidare cât mai precisă spre ținta  
7 vizată a proiectilelor de mare calibră cu zbor inertial (obuze de artillerie, mine de aruncător,  
9 bombe de aviație) sau reactiv (rachete lansate de la sol sau de la bordul platformelor aeriene,  
11 adică avioane sau elicoptere) este sinonimă cu eficiență tactică și/sau strategică a proiectilelor.  
O analiză la nivel elementar poate releva faptul că, în condițiile câmpului de luptă, capacitatea  
de ripostă bazată pe precizia loviturilor de artillerie, de bombardament de aviație este mult  
mai eficientă economic și tactic decât alte forme, fie și numai pentru că muniția nu este irosită  
și sunt prevenite cazurile de „victime colaterale”.

13 Se cunoaște, de asemenea, autocorecția bazată pe principiul de comandă “totul sau  
nimic” (sau “bang-bang”, în limba engleză, în original), prin care un element de decizie  
15 comandă acțiunea sau oprirea la atingerea unui parametru prescris (în cazul ghidării  
proiectilelor, ținta vizată).

17 Se cunosc dispozitive construite pe baza unor metode optice „clasice”, de telemetrie  
optică, dispozitive caracterizate prin gabarite mari, un grad de precizie de ordinul distanțelor  
19 de 50 m în jurul țintei vizate; comenzi de corecție a traiectoriei sunt transmise prin telecoman-

21 dă radio către proiectile, care sunt, în mare majoritate a cazurilor, rachete inclusiv balis-  
tice, dispozitive utilizabile pe distanțe adecvate scopului tactic propus, bazat pe anihilarea  
23 inamicului prin detonarea de cantități mari de explozibil. Există și dispozitive de ghidare a  
25 proiectilelor utilizabile pe distanțe relativ scurte, de maximum 1000...1500 m, comenzi de  
corecție a traiectoriei fiind transmise prin telecomandă radio sau prin fir, conductor electric  
sau fibră optică, spre proiectile. În acest sens amintim documentele de brevet US 3995792,  
US 4220296, US 6672533, US 6889934 și US 7533849.

27 Dezavantajele principale ale acestor soluții constau în aceea că dispozitivele au  
gabarite mari, costuri de producție și de întreținere mari, permit ghidarea proiectilelor cu o  
29 precizie relativ mică, și este posibilă bruirea comenziilor de corecție a traiectoriei transmise  
prin unde radio, ceea ce le limitează drastic distanța de acțiune. Un alt dezavantaj major al  
31 soluțiilor amintite anterior constă și în faptul că sunt utilizabile fie pentru distanțe foarte mari,  
fie pentru distanțe relativ scurte, iar zona de interes pentru loviturile tactice frecvente, de  
2...25 km, rămâne neacoperită în ce privește ghidarea muniției.

33 Problema tehnică va consta în ghidarea proiectilelor cu zbor inertial și/sau reactiv prin  
autocorecția comenzi.

35 Metoda de ghidare spre țintă a proiectilelor, conform inventiei, rezolvă problema tehnică  
prin aceea că ținta vizată este iradiată cu impulsuri laser de mare energie, de  
37 50...250 mJ, și cu durată la semiamplitudine de 2...10 ns, emise de un oscilator laser cu corp  
solid de mare strălucire, operat în regim de comutare optică pasivă, la lungimi de undă de  
39 1...5 μm; impulsurile laser sunt reflectate difuz de ținta vizată, aceste reflexii difuze sunt  
41 receptate de un detector cu fotodiодă cuadrant, detector montat pe proiectilul de ghidat;  
43 semnalele electrice generate de acest detector sunt procesate electronic și aplicate, prin  
acțiunea electromecanică, cu solenoizi, unor aripioare de stabilizare a traiectoriei proiectilului,  
lui, drept comenzi electrice de autocorecție a traiectoriei proiectilului.

45 Dispozitivul de ghidare a proiectilelor, conform inventiei, rezolvă problema tehnică  
prin aceea că este alcătuit dintr-un emițător de iluminare format dintr-un laser cu corp solid,  
care generează impulsuri laser incidente pe ținta vizată, și reflectate difuz de aceasta, și  
47 dintr-un receptor montat pe proiectil, compus dintr-un filtru optic ce elimină radiația luminoasă  
având alte lungimi de undă decât a laserului, și focalizează impulsurile printr-un obiectiv pe

# RO 128050 B1

|   |    |
|---|----|
| o suprafață fotosensibilă a unei fotodiode cuadrant; semnalele induse prin absorbția reflexiilor difuze ale impulsurilor laser în fotodioda cuadrant sunt procesate printr-un preamplificator și printr-un amplificator ce realizează și compresia acestora, conform cerințelor unui bloc electronic de putere, urmând ca semnalele procesate să ajungă la un solenoid care acționează o tijă de comandă și o furcă de comandă, ce rotesc cu unghiul necesar axa unei aripioare de direcție.  | 1  |
| Invenția prezintă următoarele avantaje:   | 7  |
| - este ieftină în raport cu alte invenții destinate același scop;   | 3  |
| - metoda este precisă pe distanțe mari, în condițiile câmpului de luptă;  | 9  |
| - poate fi utilizată pentru efectuarea de lovitură precise, în condiții în care alte metode de ghidare a proiectilelor (de exemplu, prin GPS) sunt inoperante, cum ar fi bombardarea intrărilor de peșteri sau de buncăre.  | 11 |
| Se dă în continuare un exemplu de realizare a invenției, așa cum apare și din fig. 1...5, ce reprezintă:  | 13 |
| - fig. 1 - traiectoriile limită pentru ghidarea unui proiectil spre o țintă, în cazul proiectilelor cu zbor inerțial, prin iluminare cu laser;  | 15 |
| - fig. 2 - ghidarea proiectilelor cu comandă "totul sau nimic";   | 17 |
| - fig. 3a, 3b, 3c - modul de deplasare a petei laser pe o fotodiodă cuadrant, în funcție de poziția țintei față de direcția de zbor a proiectilului, conform invenției;   | 19 |
| - fig. 4 - o fotodiodă cuadrant din componenta dispozitivului conform invenției, și poziționarea acesteia față de aripioarele de direcție;  | 21 |
| - fig. 5 - schema unui exemplu preferat de realizare a dispozitivului de ghidare, conform invenției.  | 23 |
| Fig. 1 ilustrează schematic principiile de comandă "totul sau nimic" ce guvernează ghidarea, în cazul invenției, folosind reflexiile de pe ținta vizată a impulsurilor laser de mare energie, generate de un emițător laser 1, a unui proiectil 2 spre o țintă 3, respectiv:  | 25 |
| a) să fie în câmpul de vedere al unui detector cuadrant cu fotodiodă, montat pe proiectil;  | 27 |
| b) pe parcursul parcurgerii traiectoriei de către proiectil, momentul de începere a comenziilor de autocorecție a traiectoriei este situat astfel încât proiectilul să se afle în "domeniul de zbor aerodinamic" definit de limita maximă de zbor planat $\text{Lim}_{\text{zbor}}$ și de limita maximă impusă de frecarea cu aerul $\text{Lim}_{\text{frecare}}$ ;   | 29 |
| c) reflexiile difuze de pe ținta vizată ale impulsurilor laser să aibă suficientă energie astfel încât detectorul cu fotodiodă cuadrant, montat pe proiectil, să genereze un semnal electric suficient de mare ca să poată fi utilizat la acționarea aripioarelor de direcție a traiectoriei proiectilului.   | 31 |
| Condiția c) de mai sus poate să fie reformulată mai intuitiv, la nivel microscopic, altfel: impulsurile laser emise trebuie să aibă suficientă energie pentru ca numărul de fotoni laser reflectați difuz, într-un unghi solid $2\pi$ , de către ținta caracterizată de o reflectivitate extrem de mică, să fie suficienți ca, prin absorbție în materialul semiconductor al fotodiodei cuadrant, să producă, la rândul lor, suficienți electroni, adică suficientă sarcină electrică încât, după o procesare corespunzătoare, puterea electrică indusă pe dispozitivele de acționare ale aripioarelor de direcție să fie suficientă. | 33 |
| Conform fig. 2, în care este prezentată schematic, aplicarea comenzi "totul sau nimic" prin metoda conform invenției se realizează în următoarele etape:  | 35 |
| a - la un moment dat, pe durata de timp a parcurgerii traiectoriei, un detector optoelectric cu fotodiodă cuadrant, montat pe proiectilul 2 aflat pe traiectoria sa balistică $T_b$ spre ținta 3 aflată la capătul acesteia, vede reflexiile de pe țintă ale impulsurilor laser   | 37 |
|   | 39 |
|   | 41 |
|   | 43 |
|   | 45 |
|   | 47 |

# RO 128050 B1

emise de emițătorul cu laser 1, ca și cum ținta s-ar afla deasupra axei normale, la suprafața fotodiodei, ca și cum traекторia  $T_i$  ar fi spre o țintă "sub"  $T_s$ , aflată sub ținta vizată, situație care este echivalentă cu generarea unor semnale de amplitudine mai mare de către sectoarele fotodiodei aflate "mai aproape de țintă";

b - datorită comenziilor de autocorecție, transmise aripiorelor de stabilizare a zborului, are loc o modificare a traectoriei, care conduce la situația în care detectorul optoelectric cu fotodiodă cuadrant, montat pe proiectilul 2, vede reflexiile de pe țintă ale impulsurilor laser emise de emițătorul laser 1, ca și cum ținta s-ar afla sub axa normală la suprafața fotodiodei, ca și cum traекторia  $T_{ii}$  ar fi spre o țintă "peste"  $T_p$ , aflată peste ținta vizată, situație care este echivalentă cu generarea unor semnale de amplitudine mai mare de către sectoarele fotodiodei aflate "mai aproape de țintă";

c - datorită comenziilor de autocorecție transmise aripiorelor de stabilizare a zborului, are loc o modificare a traectoriei care conduce la situația în care detectorul optoelectric cu fotodiodă cuadrant, montat pe proiectilul 2, vede reflexiile de pe țintă ale impulsurilor laser emise de emițătorul cu laser 1, ca și cum ținta s-ar afla deasupra axei normale, la suprafața fotodiodei, iar traекторia ar fi spre o țintă "sub"  $T_s$ , aflată sub ținta vizată. Se ajunge la repetarea situațiilor descrise la punctele a și b. În final, proiectilul 2 va parcurge traectoria finală  $T_f$ , adică direct spre ținta vizată 3.

În fig. 3a, 3b și 3c este de observat cum se focalizează reflexiile difuze ale impulsurilor laser de pe țintă pe suprafața fotosensibilă a fotodiodei cuadrant. Fig. 3a ilustrează schematic cazul în care proiectilul se îndreaptă spre o țintă "sub" cea reală, fig. 3b - cazul în care proiectilul se îndreaptă spre ținta reală, iar fig. 3c - cazul în care proiectilul se îndreaptă spre o țintă "peste" cea reală.

Metoda de ghidare spre țintă a proiectilelor conform inventiei, aşa cum apare și în fig. 4, constă în aceea că se procesează diferențial, prin intermediul unor montaje electronice structurate, pentru fiecare dintre cele patru sectoare 4 ale suprafeței fotosensibile a fotodiodei cuadrant 5, în mod similar, ca sector cuplat la un etaj de preamplificare, care este, la rândul lui, cuplat cu un etaj final de amplificare, semnalele electrice analogice, generate de sectoarele 4 ale fotodiodei cuadrant 5, ca urmare a absorbției reflexiilor difuze de pe ținta vizată a impulsurilor laser incidente, impulsuri generate de un laser cu corp solid, în raport cu un punct central 6 al suprafeței fotosensibile a fotodiodei, iar în final, printr-un montaj electronic de putere, după o eventuală comprimare a semnalelor generate de sectoarele fotodiodei cuadrant, sunt generate semnalele electronice de acționare a aripiorelor de direcție 7, pentru stabilizarea traectoriei proiectilului.

Sunt necesare o serie de precizări, pentru analiza metodei de ghidare spre țintă a proiectilelor conform inventiei, și anume:

- fotodioda cuadrant, inclusiv obiectivul, precum și etajele de preamplificare și amplificare sunt montate pe un suport mecanic ce are ca principală caracteristică faptul că este prins pe proiectil printr-un angrenaj de tip "nucă", astfel încât să aibă o libertate sporită de mișcare, rotație în interiorul proiectilului;

- autocorecțiile traectoriei proiectilului sunt executate de aripiorele de stabilizare a traectoriei proiectilului, astfel încât axa de simetrie a proiectilului să fie adusă la paralelism cu axa normală pe suprafața fotodiodei cuadrant;

- în principiu, ținând cont și de dispersia valorilor componentelor electronice, pentru menținerea prețului de fabricație la niveluri rezonabil de scăzute, este necesar ca etajele de preamplificare conectate direct la sectoarele fotodiodei cuadrant să fie perfect identice;

# RO 128050 B1

|   |    |
|---|----|
| - pentru îmbunătățirea acurateței spațiale a detectorului cu fotodioda cuadrant, punctul central al suprafetei fotosensibile a fotodiodei cuadrant este obturat, mai precis, fereastra optică montată pe proiectil în fața detectorului cu fotodiodă cuadrant este opacă;   | 1  |
| - frecvența de repetiție a impulsurilor laser este impusă de frecvența de rotație a proiectilului în jurul axei proprii, mișcare de rotație necesară, din considerente aerodinamice, pentru stabilizarea traiectoriei, astfel încât cele patru sectoare ale suprafetei fotosensibile a fotodiodei cuadrant, presupus identice, să fie în situații identice în momentul receptiei impulsurilor laser reflectate de țintă; altfel spus, să nu depindă de mișcare de rotație a proiectilului în jurul axei proprii.  | 3  |
| Se dă în continuare un exemplu preferat de realizare a dispozitivului de ghidare conform inventiei, prezentat schematic în fig. 5. Conform fig. 5, dispozitivul este alcătuit dintr-un laser 1 cu corp solid, care emite impulsuri laser incidente pe ținta vizată 3, ce reflectă difuz aceste impulsuri laser; reflexiile de pe țintă ale impulsurilor laser sunt trecute printr-un filtru optic 8, pentru eliminarea radiației luminoase având alte lungimi de undă decât a laserului 1, și focalizate printr-un obiectiv 9 pe suprafața fotosensibilă a fotodiodei cuadrant 5, semnalele induse prin absorția reflexiilor difuze ale impulsurilor laser în fotodioda cuadrant fiind procesate printr-un preamplificator 10 și printr-un amplificator 11. Acesta are și rolul de a comprima impulsurile electrice, conform cerințelor unui bloc electronic de putere 12 care, printr-un montaj electromecanic format dintr-un solenoid 13 ce acționează o tijă de comandă 14 și o furcă de comandă 15, rotesc cu unghiul necesar axa aripoarei de direcție 7. | 11 |
|   | 13 |
|   | 15 |
|   | 17 |
|   | 19 |

# RO 128050 B1

1

## Revendicări

3        1. Metodă de ghidare spre țintă a proiectilelor de artillerie și de aviație cu zbor inertial  
5        și a rachetelor cu zbor reactiv, prin vizare directă, de la mare distanță, iar această distanță  
7        este limitată de raza de curbură a suprafeței Pământului, **caracterizată prin aceea că** se  
9        iradiază o țintă (3) vizată cu impulsuri laser de mare energie, emise de un oscilator laser (1)  
11      cu corp solid de mare strălucire, operat în regim de comutație optică pasivă, la lungimi de  
13      undă de 1...5 μm, impulsurile laser sunt reflectate difuz de ținta (3) vizată, aceste reflexii  
15      difuze sunt receptate de un detector cu fotodiодă cuadrant (5), detector montat pe proiectilul  
17      de ghidat, iar semnalele electrice generate de acest detector sunt procesate electronic și  
19      aplicate, prin acționare electromecanică, cu solenoizi, unor aripioare de stabilizare a  
21      traiectoriei proiectilului, drept comenzi electrice de autocorecție a traiectoriei proiectilului.  
23

13        2. Dispozitiv de ghidare a proiectilelor, care aplică metoda din revendicarea 1,  
15      **caracterizat prin aceea că** este alcătuit dintr-un emițător de iluminare format dintr-un laser  
17      (1) cu corp solid, care generează impulsuri laser incidente pe țintă (3) vizată, și reflectate  
19      difuz de aceasta, și dintr-un receptor montat pe proiectil (2), compus dintr-un filtru optic (8),  
21      ce elimină radiația luminoasă având alte lungimi de undă decât a laserului (1), și focalizează  
23      impulsurile printr-un obiectiv (9) pe o suprafață fotosensibilă a unei fotodiode cuadrant (5),  
      semnalele induse prin absorbția reflexiilor difuze ale impulsurilor laser în fotodioda cuadrant  
      (5) sunt procesate printr-un preamplificator (10) și printr-un amplificator (11) ce realizează  
      și compresia acestora, conform cerințelor unui bloc electronic de putere (12), urmând ca  
      semnalele procesate să ajungă la un solenoid (13) care acționează o tijă de comandă (14)  
      și o furcă de comandă (15), ce rotesc cu unghiul necesar axa unei aripioare de direcție (7).

# RO 128050 B1

(51) Int.Cl.  
F41G 7/26 (2006.01)

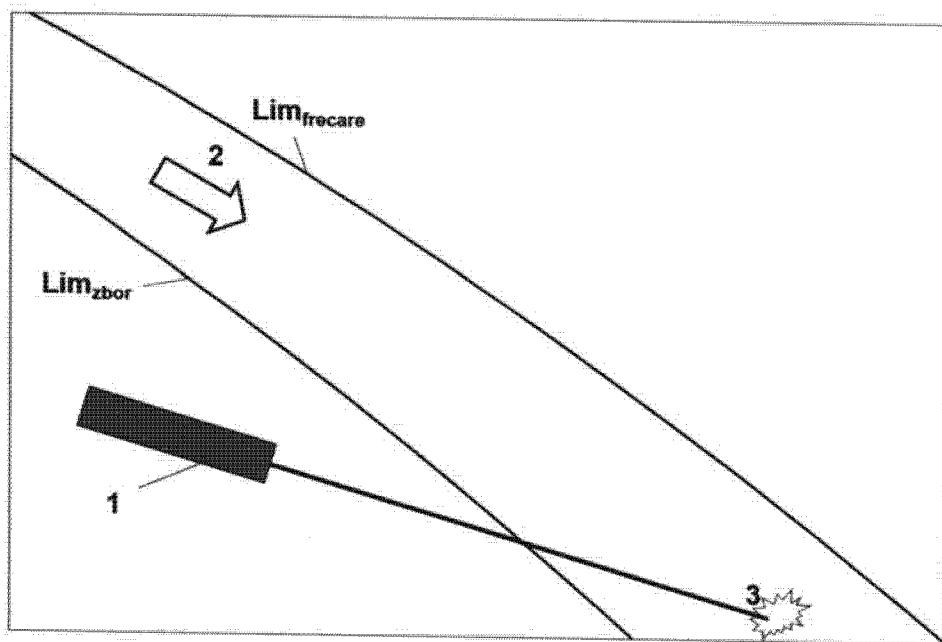


Fig. 1

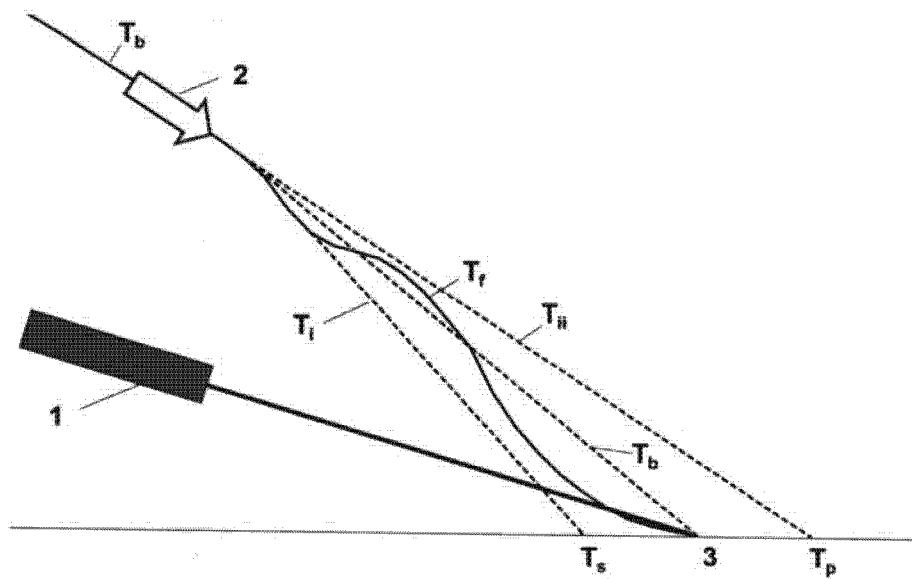


Fig. 2

# RO 128050 B1

(51) Int.Cl.  
F41G 7/26 (2006.01)

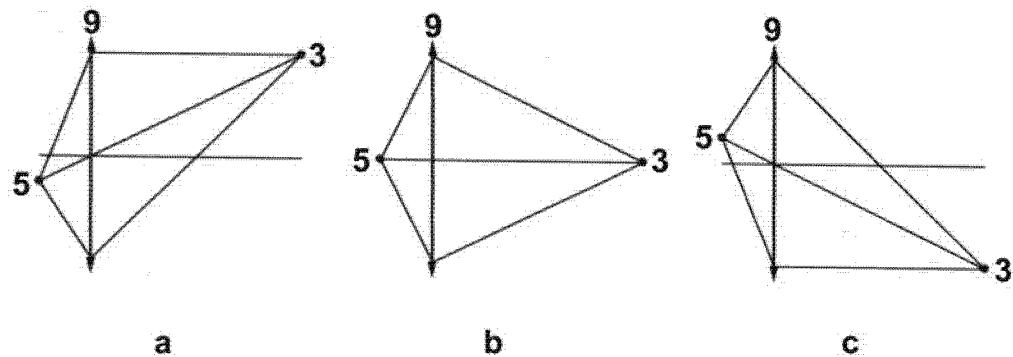


Fig. 3

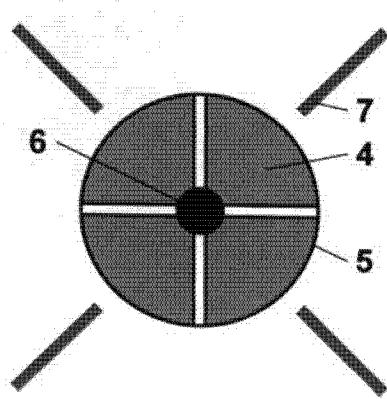
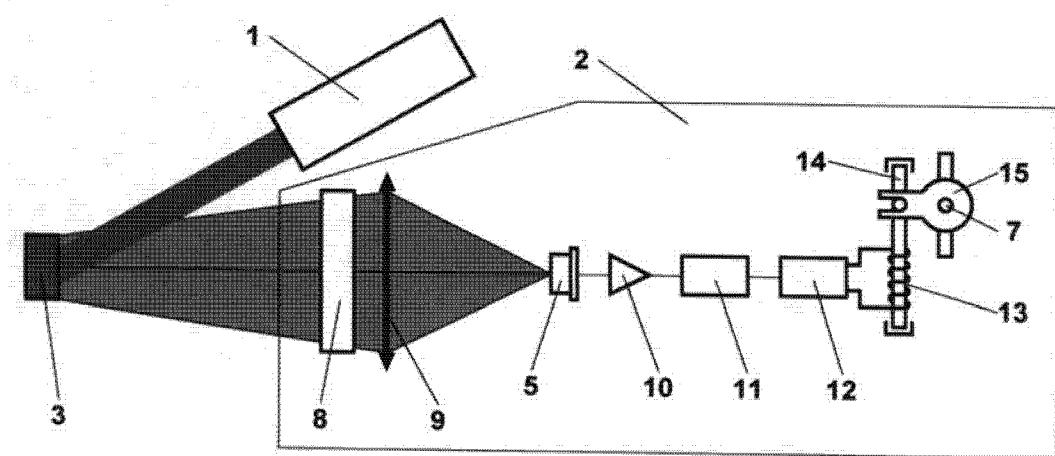


Fig. 4



**Fig. 5**



Editare și tehnoredactare computerizată - OSIM  
Tipărit la: Oficiul de Stat pentru Invenții și Mărci  
sub comanda nr. 90/2016