

XLV OLIMPIADA FIZYCZNA ETAP III

Zadanie teoretyczne

ZADANIE T1

Nazwa zadania: „Latający pocisk”

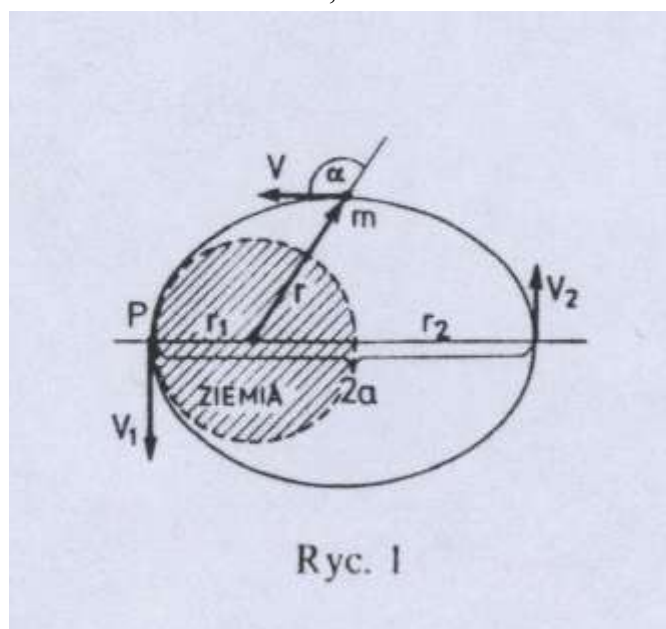
W punkcie **P**, na powierzchni Ziemi, na szerokości geograficznej $\varphi=60^\circ$ znajduje się dział. Lufa działa jest ustawiona poziomo i skierowana na wschód. Pociski wystrzelwane z tego działa mogą poruszać się po różnych orbitach wokółziemskich.

1. Jaki jest najkrótszy czas τ , po którym może nastąpić spotkanie wystrzelonego pocisku z punktem P?
2. Oblicz najmniejszą prędkość wystrzelonego pocisku względem P, dla której nastąpi jego spotkanie z punktem P po czasie τ .

Nie uwzględniaj istnienia atmosfery oraz przyjmij, że środek Ziemi spoczywa w układzie inercjalnym.

Należy przyjąć następujące dane:

- Stała grawitacyjna $G = 6,67 \cdot 10^{-11} \text{ N} \cdot \text{m}^2 / \text{kg}^2$
- Masa Ziemi $M = 5,98 \cdot 10^{24} \text{ kg}$
- Promień Ziemi $R = 6,36 \cdot 10^6 \text{ m}$
- Okres obrotu Ziemi wokół osi $T = 8,62 \cdot 10^4 \text{ s}$



ROZWIĄZANIE ZADANIA T1

1. Pocisk krążący po orbicie eliptycznej tuż przy powierzchni Ziemi wykonuje kilkanaście okrążeń w ciągu doby. Im większy jest rozmiar elipsy, tym dłuższy jest okres obiegu pocisku (III prawo Keplera). Można zatem tak dobrać

prędkość początkową pocisku V_1 , by całkowita wielokrotność obiegu była równa T . Najkrótszy czas τ jest więc równy T .

2. Związek między prędkością pocisku V w układzie inercyjnym związanym ze środkiem Ziemi a prędkością pocisku v względem punktu P w chwili wystrzału jest następujący ($\omega = 2\pi / T$):

$$V = v + R\omega \cos \varphi. \quad (1)$$

Dla orbity kołowej o promieniu R z centrum w środku Ziemi mamy

$$GMm/R^2 = mV_0^2/R \quad (2)$$

skąd otrzymujemy okres obiegu pocisku

$$T_0 = 2\pi R/V_0 = 2\pi(R^3/GM)^{1/2}. \quad (3)$$

Z III prawa Keplera dostajemy zależność:

$$T_1^2 = (a^3/R^3)T_0^2 = 4\pi^2 a^3/GM, \quad (4)$$

gdzie T_1 jest okresem obiegu pocisku po elipsie, której półosć wielka wynosi a . Korzystając teraz ze związku między a i całkowitą energią pocisku E

$$a = -GMm/2E \quad (5)$$

gdzie E jest wielkością stałą i w związku z tym możemy ją obliczyć np. dla chwili początkowej

$$E = mV_1^2/2 - GMm/R, \quad (6)$$

dostajemy

$$a = (2/R - V_1^2/GM)^{-1}. \quad (7)$$

Po podstawieniu (7) do wzoru (4) otrzymujemy

$$T_1^2 = (4\pi/GM)(2/R - V_1^2/GM)^{-3} \quad (8)$$

Ponieważ warunkiem spotkania pocisku z punktem P powierzchni Ziemi jest równość $nT_1 = T$ (n – liczba naturalna) (9)

to

$$V_1^2 = GM \left(\frac{2}{R} - \sqrt[3]{\frac{4\pi^2 n^2}{GMT^2}} \right). \quad (10)$$

Warunkiem koniecznym obiegu pocisku po elipsie o półosi $a \geq R$ jest

$$V_1 \geq V_0 = (GM/R)^{1/2}, \quad (11)$$

zatem musi być spełniona nierówność

$$\frac{1}{R} \geq \sqrt[3]{\frac{4\pi^2 n^2}{GMT^2}} = \left(\frac{nT_0}{T} \right)^{2/3} \frac{1}{R} \quad (12)$$

czyli

$$n \leq T/T_0. \quad (13)$$

Stosunek T/T_0 ma wartość równą 17,07. Największą liczbą n spełniającą nierówność (13) jest więc liczba $n=17$. Liczbie $n=17$ odpowiada więc najmniejsza prędkość V_1 określona przez równanie (10). Kładąc $n=17$ we wzorze (10) obliczamy V_1 :

$$V_1 = 7,93 \text{ km/s}.$$

Prędkość V_1 jest tylko nieco większa od pierwszej prędkości kosmicznej. Następnie, korzystając z (1), obliczamy najmniejszą prędkość pocisku wystrzelonego względem punktu P :

$$v = V_1 - R\omega \cos \varphi = 7,7 \text{ km/s}.$$

Źródło:
Zadanie pochodzi z „Druk OF”

Komitet Okręgowy Olimpiady Fizycznej w Szczecinie
www.of.szc.pl