

Mechanika nieba - ćwiczenia

Lista 4

1. Cząstka porusza się po kołowej orbicie o promieniu a pod wpływem siły której centrum znajduje się wewnątrz okręgu (ale nie w środku). Największa i najmniejsza prędkość cząstki są równe odpowiednio v_1 i v_2 . Udowodnij, że okres obiegu jest równy:

$$\frac{\pi a (v_1 + v_2)}{v_1 v_2}$$

2. Dwie cząstki P, Q zakreślają taką samą elipsę pod działaniem tej samej siły znajdującej się w punkcie C. Wykaż, że pole trójkąta CPQ jest stałe.
3. ψ jest kątem między wektorem prędkości planety a wektorem prostopadłym do promienia wodzącego. Udowodnij, że

$$\operatorname{tg} \psi = \frac{e \sin E}{\sqrt{1 - e^2}}$$

4. Dane są mimośród orbity ziemskiej $e=0.01673$ i jednostka astronomiczna $AU=1.495 \times 10^8$ km. Znajdź odległość Ziemi od Słońca w peryhelium i aphelium oraz długość małej półosi. Wyznacz również prędkość Ziemi w peryhelium, aphelium oraz w końcach parametru elipsy.

5. Rozwiąż równania:

$$\frac{d^2 u}{d\theta^2} + u = \frac{\mu}{c^2} \qquad \left(\frac{d\rho}{dE} \right)^2 - \sigma(h)\rho^2 = -\sigma(h)$$

6. W momencie czasu $t = 0$, kometa znajduje się w punkcie $x = 3.0$ i $y=6.0$ AU. Odpowiednie składowe prędkości są równe $\dot{x} = -0.2$ oraz $\dot{y} = 0.4$ ($\times 29.7846917$ km s⁻²). Wyznacz elementy orbity a, e, ω oraz T .
7. Wyprowadź równanie Keplera dla orbity hiperbolicznej
8. Przedstaw jedną z metod rozwiązania równania Keplera.