



$$m = 350 \text{ kg}$$

$$h = 630 \text{ km}$$

Dades: $M_T = 5,98 \times 10^{24} \text{ kg}$

$$R_T = 6,37 \times 10^6 \text{ m}$$

La intensitat de camp gravitatori:

$$g = \frac{GM_T}{(R_T + h)^2} = \frac{6,67 \times 10^{-11} \cdot 5,98 \times 10^{24}}{(6,37 \times 10^6 + 6,3 \times 10^5)^2}$$

$$g = 8,14 \text{ m/s}^2$$

L'acceleració centrípeta del satèl·lit serà igual al camp gravitatori per tant: $a_c = g = 8,14 \text{ m/s}^2$.

$$E_n = -\frac{1}{2} \frac{GM_T m}{R_T + h} = -\frac{1}{2} \frac{6,67 \times 10^{-11} \cdot 5,98 \times 10^{24} \cdot 350}{6,37 \times 10^6 + 6,3 \times 10^5} = -9,97 \times 10^9 \text{ J}$$