

ΘΕΜΑ 4

4.1. Η ένταση στο σημείο Σ της τροχιάς του δορυφόρου είναι :

$$g_{\Sigma} = G \frac{M_{\Gamma}}{(R_{\Gamma} + h)^2} = \frac{g_0 \cdot R_{\Gamma}^2}{(R_{\Gamma} + h)^2} = \frac{10 \cdot (6,4 \cdot 10^6)^2}{(9 \cdot 10^6)^2} = \frac{409,6}{81} = 5,06 \text{ m/s}^2$$

με διεύθυνση, την διεύθυνση της ακτίνας και φορά προς το κέντρο της Γης.

Για το δυναμικό ισχύει:

$$V_{\Sigma} = -G \frac{M_{\Gamma}}{R_{\Gamma} + h} = -\frac{g_0 \cdot R_{\Gamma}^2}{R_{\Gamma} + h} = -\frac{10 \cdot (6,4 \cdot 10^6)^2}{9 \cdot 10^6} = -45,5 \cdot 10^6 \text{ J/kg}$$

Μονάδες 6

4.2. Η μηχανική ενέργεια είναι το άθροισμα δυναμικής και κινητικής ενέργειας στο ύψος αυτό.

Η δυναμική ενέργεια είναι:

$$U_{\Sigma} = -G \frac{M_{\Gamma} \cdot m_{\Sigma}}{R_{\Gamma} + h}$$

Για την κινητική ενέργεια:

Από την κυκλική κίνηση είναι $\Sigma F = F_k \Leftrightarrow F_g = F_k$

$$G \frac{M_{\Gamma} \cdot m_{\Sigma}}{(R_{\Gamma} + h)^2} = \frac{m_{\Sigma} \cdot u^2}{R_{\Gamma} + h} \Leftrightarrow G \frac{M_{\Gamma} \cdot m_{\Sigma}}{R_{\Gamma} + h} = m_{\Sigma} \cdot u^2$$

$$\frac{1}{2} \cdot G \cdot \frac{M_{\Gamma} \cdot m_{\Sigma}}{R_{\Gamma} + h} = \frac{1}{2} \cdot m_{\Sigma} \cdot u^2 = K_{\Sigma}$$

$$E_M = U_{\Sigma} + K_{\Sigma} = -G \cdot \frac{M_{\Gamma} \cdot m_{\Sigma}}{R_{\Gamma} + h} + \frac{1}{2} \cdot G \cdot \frac{M_{\Gamma} \cdot m_{\Sigma}}{R_{\Gamma} + h} = -\frac{1}{2} \cdot G \cdot \frac{M_{\Gamma} \cdot m_{\Sigma}}{R_{\Gamma} + h}$$

$$E_M = -\frac{1}{2} \cdot 45,5 \cdot 10^6 \cdot 450 = -1,02 \cdot 10^{10} \text{ J}$$

Μονάδες 6

4.3. Στη νέα τροχιά ο δορυφόρος θα έχει το 80% της αρχικής μηχανικής ενέργειας:

$$E'_M = 0,8 \cdot E_M$$

Επειδή η μηχανική ενέργεια είναι αρνητική, το ποσοστό αυτό σημαίνει ότι $E'_M > E_M$, δηλαδή ισοδυναμεί με αύξηση της μηχανικής ενέργειας, γεγονός που συμφωνεί με την αναφορά της εκφώνησης σε μεγαλύτερο τελικό ύψος.

$$-\frac{1}{2} \cdot G \cdot \frac{M_{\Gamma} \cdot m_{\Sigma}}{R_{\Gamma} + h'} = 0,8 \cdot \left(-\frac{1}{2} \cdot G \cdot \frac{M_{\Gamma} \cdot m_{\Sigma}}{R_{\Gamma} + h} \right)$$

$$\frac{1}{R_{\Gamma} + h'} = \frac{0,8}{R_{\Gamma} + h} \Leftrightarrow R_{\Gamma} + h = 0,8 \cdot (R_{\Gamma} + h') \Leftrightarrow h' = 4850 \text{ km}$$

Μονάδες 6

4.4. Οι ταχύτητες του δορυφόρου στις δύο τροχιές είναι:

$$G \frac{M_{\Gamma} \cdot m_{\Sigma}}{(R_{\Gamma} + h)^2} = \frac{m_{\Sigma} \cdot u^2}{R_{\Gamma} + h} \Leftrightarrow G \frac{M_{\Gamma}}{R_{\Gamma} + h} = u^2 \Leftrightarrow$$

$$u = \sqrt{G \frac{M_{\Gamma}}{R_{\Gamma} + h}} \quad (1)$$

και (ομοίως):

$$u' = \sqrt{G \frac{M_{\Gamma}}{R_{\Gamma} + h'}} \quad (2)$$

Διαιρώντας κατά μέλη τις δύο σχέσεις (1) και (2), προκύπτει:

$$\frac{u'}{u} = \frac{\sqrt{G \frac{M_{\Gamma}}{R_{\Gamma} + h'}}}{\sqrt{G \frac{M_{\Gamma}}{R_{\Gamma} + h}}} = \sqrt{\frac{R_{\Gamma} + h}{R_{\Gamma} + h'}} = \sqrt{\frac{9 \cdot 10^6}{11,25 \cdot 10^6}} = \sqrt{0,8} = 0,9$$

Μονάδες 7