

#### ΘΕΜΑ 4

4.1. Η ένταση του πεδίου βαρύτητας σε ύψος  $h = 3R_T$  από την επιφάνεια της γης υπολογίζεται από τον τύπο:

$$g = G \frac{M_T}{(R_T + h)^2}.$$

Αντικαθιστώ στον τύπο του ύψους  $h = 3R_T$ . Έτσι έχω

$$g = \frac{G \cdot M_T}{(R_T + 3R_T)^2} \Leftrightarrow g = \frac{G \cdot M_T}{(4R_T)^2} \Leftrightarrow g = \frac{G \cdot M_T}{16R_T^2} \quad (1)$$

Για την ένταση του πεδίου βαρύτητας στην επιφάνεια της Γης έχω

$$g_0 = \frac{G \cdot M_T}{R_T^2} \Leftrightarrow G \cdot M_T = g_0 \cdot R_T^2 \quad (2)$$

$$\text{Έχω } g = \frac{G \cdot M_T}{16R_T^2} \stackrel{(2)}{\Leftrightarrow} g = \frac{g_0 \cdot R_T^2}{16R_T^2} \Leftrightarrow g = \frac{1}{16} g_0 \Leftrightarrow g = \frac{1}{16} 10 \text{ m/s}^2 \Leftrightarrow g = \frac{5}{8} \text{ m/s}^2$$

**Μονάδες 6**

4.2. Το βάρος του δορυφόρου, παίζει τον ρόλο της κεντρομόλου δύναμης, οπότε:

$$F = F_k \Leftrightarrow \frac{G \cdot M_T \cdot m}{r^2} = \frac{m \cdot u^2}{r} \Leftrightarrow \frac{G \cdot M_T}{r} = u^2 \Leftrightarrow u = \sqrt{\frac{G \cdot M_T}{r}} \quad (1)$$

όπου  $M_T$  η μάζα της Γης και  $r = R_T + h = 4R_T$ , η ακτίνα της κυκλικής τροχιάς.

Για την επιτάχυνση στην επιφάνεια της Γης έχουμε:

$$g_0 = \frac{G \cdot M_T}{R_T^2} \Leftrightarrow G \cdot M_T = g_0 \cdot R_T^2 \quad (2)$$

και με αντικατάσταση στην (1) παίρνουμε:

$$u = \sqrt{\frac{G \cdot M_T}{r}} = u = \sqrt{\frac{g_0 \cdot R_T^2}{4R_T}} = \sqrt{\frac{g_0 \cdot R_T}{4}} \Leftrightarrow u = \sqrt{\frac{10 \text{ m/s}^2 \cdot 6400 \cdot 10^3 \text{ m}}{4}} \Leftrightarrow u = 4000 \text{ m/s}$$

**Μονάδες 6**

4.3. Η μηχανική ενέργεια του σώματος Σ, ίση με το άθροισμα της κινητικής και της δυναμικής του ενέργειας είναι ίση:

$$E_M = K + U = \frac{1}{2} m \cdot u^2 + \left( -G \frac{M_T \cdot m}{r} \right) = \frac{1}{2} m \left( \sqrt{G \frac{M_T}{r}} \right)^2 - G \frac{M_T \cdot m}{r}$$

$$E_M = \frac{1}{2} \frac{m \cdot G \cdot M_T}{r} - \frac{m \cdot G \cdot M_T}{r} \Leftrightarrow E_M = -\frac{m \cdot G \cdot M_T}{2r} \quad (3)$$

Αντικαθιστώ στην σχέση (3) όπου  $G \cdot M_T = g_0 R_T^2$  και όπου  $r = 4R_T$  και έτσι έχω:

$$E_M = -\frac{g_0 \cdot m \cdot R_T^2}{2 \cdot 4 \cdot R_T} \Leftrightarrow E_M = -\frac{1}{8} g_0 \cdot m \cdot R_T \Leftrightarrow E_M = -\frac{1}{8} 4 \text{ kg} \cdot 10 \frac{\text{m}}{\text{s}^2} \cdot 6400 \cdot 10^3 \text{ m} = -32 \cdot 10^6 \text{ J}$$

Άρα:  $E_M = -32 \cdot 10^6 \text{ J}$

**Μονάδες 6**

**4.4.** Η ελάχιστη ενέργεια  $E_{\text{προσφ}}$  είναι αυτή η οποία θα επιτρέψει στο σώμα να φτάσει στο άπειρο με μηδενική ταχύτητα.

Από την αρχή διατήρηση ενέργειας για το σώμα Σ θα πάρουμε:

$$E_{M(\alpha\rho\chi)} + E_{\text{προσφ}} = E_{M(\tau\epsilon\lambda)}$$

$$E_M + E_{\text{προσφ}} = K_{\infty} + U_{\infty}$$

$$E_M + E_{\text{προσφ}} = 0$$

$$E_{\text{προσφ}} = - E_M$$

$$E_{\text{προσφ}} = - (-32 \cdot 10^6 \text{J})$$

$$E_{\text{προσφ}} = 32 \cdot 10^6 \text{J}$$

**Μονάδες 7**