

Πύραυλος εκτοξεύεται από ένα σημείο του ισημερινού της γης με ταχύτητα u_ϵ . Ο πύραυλος στο ανώτερο σημείο του φέρει δορυφόρο προκειμένου να τον θέσει σε τροχιά σε ύψος $h = 3600$ km πάνω από την επιφάνεια της γης. Ο πύραυλος παίρνει κλίση προς την ανατολή και φτάνει στο απαιτούμενο ύψος με ταχύτητα u κάθετα στην ευθεία που τον ενώνει με το κέντρο της γης. Με δεδομένο ότι η γη περιστρέφεται από τη δύση προς την ανατολή ο πύραυλος τη στιγμή της εκτόξευσης έχει γραμμική ταχύτητα u η οποία στο απαιτούμενο ύψος γίνεται συγγραμική με την u . Ο δορυφόρος ελευθερώνεται έχοντας την απαιτούμενη ταχύτητα $V = u + u$ ώστε να γίνει δορυφόρος της γης σε αυτό το ύψος. Δίνονται η ακτίνα της γης $R_T = 6400$ km, η επιτάχυνση της βαρύτητας στην επιφάνεια της γης $g_0 = 10$ m/s² και η περίοδος περιστροφής της γης $T = 24$ h.

1. Να βρεθούν η ταχύτητα V του δορυφόρου στο ύψος h , η ταχύτητα περιστροφής της γης u και η ταχύτητα u με την οποία ο πύραυλος έφτασε στο ύψος h .
2. Να βρεθεί το % ποσοστό ενέργειας που εξοικονομήθηκε με την εκμετάλλευση της ταχύτητας περιστροφής της γης.
3. Ποιά ταχύτητα μετράει για τον δορυφόρο ένας παρατηρητής πάνω στην περιστρεφόμενη γη;

Λύση

1. Η ταχύτητα V που πρέπει να έχει ο δορυφόρος σε απόσταση $r = R_T + h$ από το κέντρο της γης (ως προς ένα ακίνητο σύστημα αναφοράς πχ

τον ήλιο) πρέπει να είναι τέτοια ώστε η ελκτική δύναμη από τη γη να είναι κεντρομόλος $\frac{GmM_{\Gamma}}{r^2} = \frac{mV^2}{r}$, $g_0 = \frac{GM_{\Gamma}}{R_{\Gamma}^2} \Rightarrow V = R_{\Gamma} \sqrt{\frac{g_0}{r}} = 6,4 \text{ km/s}$

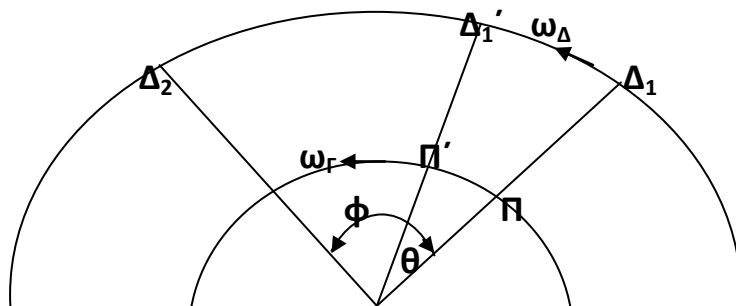
Η ταχύτητα περιστροφής της γης είναι $u = \frac{2\pi R_{\Gamma}}{T} = 0,465 \text{ km/s}$

Η ταχύτητα u με την οποία ο δορυφόρος έφτασε στο ύψος h είναι $u = V - u \Rightarrow u = 5,935 \text{ km/s}$

2. Η ενέργεια που εξοικονομούμε είναι $\frac{1}{2} mV^2 - \frac{1}{2} mu^2$ και σε ποσοστό $(\frac{1}{2} mV^2 - \frac{1}{2} mu^2) / \frac{1}{2} mV^2 \times 100\% = 14\%$

3. Ο παρατηρητής στη γη κινείται επίσης από τη δύση προς την ανατολή με ταχύτητα u έτσι αφού ο δορυφόρος κινείται επίσης από τη δύση προς την ανατολή με ταχύτητα $u + u$ ο παρατηρητής στη γη τον βλέπει να κινείται με ταχύτητα $u = 5,935 \text{ km/s}$ (σχετική ταχύτητα).

2^{ος} τρόπος



Έστω ω_{Δ} η γωνιακή ταχύτητα περιφοράς του δορυφόρου γύρω από τη γη και ω_{Γ} η γωνιακή ταχύτητα περιστροφής της γης. Κάποια στιγμή παρατηρητής Π στη γη βλέπει τον δορυφόρο κατακόρυφα στη θέση Δ_1 . Σε χρόνο t ο δορυφόρος γράφοντας γωνία ϕ φτάνει στη θέση Δ_2 . Ο παρατηρητής Π σε χρόνο t μετακινείται στη θέση Π' και για να μετρήσει τη γωνία που έγραψε για αυτόν ο δορυφόρος ξεκινάει από το σημείο κατακόρυφα πάνω του Δ_1' που εκλαμβάνει ως αρχική θέση του δορυφόρου μέχρι το Δ_2 έστω ϕ_{Π} . Για τον παρατηρητή επομένως είναι σαν ο η αρχική θέση του δορυφόρου να μετακινήθηκε από το Δ_1 στο Δ_1' κατά γωνία θ με την γωνιακή ταχύτητα της γης.

Αν ω γωνιακή ταχύτητα που μετράει ο παρατηρητής τότε: $\phi_{\Pi} = \phi - \theta \Rightarrow$

$$\omega t = \omega_{\Delta} t - \omega_{\Gamma} t \Rightarrow u/r = V/r - u/r \Rightarrow u = V - u$$

ΠΑΡΑΤΗΡΗΣΗ: Είναι πολύ εύκολο από τη γη να μετρήσουμε την ϕ_{Π} σε χρόνο t και άρα την ω και την u (προσοχή όχι τη V).

