Per un satellite in orbita circolare ad un'altitudine di 400 km e un'inclinazione di 60°, calcolare:

- l'energia meccanica specifica
- il periodo dell'orbita e la velocità angolare
- la velocità orbitale e la velocita' di fuga

Ponete  $h_p = 400 \text{ km}$ , e = 0.2, 0.1, 0.01, calcolate:

- l'energia meccanica specifica
- il periodo dell'orbita e la velocità angolare media
- la velocità orbitale min e max e la velocita' di fuga

Nelle stesse condizioni (satellite in orbita circolare ad un'altitudine di 400 km e un'inclinazione di 60°), calcolare (cubo m=1 kg,  $C_D$ = 2, l=10 cm):

- la velocità di regressione dei nodi causata da J
- la velocità di regressione dei nodi causata dalla Luna
- la velocità di regressione dei nodi causata dal Sole
- la variazione del semi-asse maggiore causata dall'attrito atmosferico (drag)
- la pressione solare (r = 0.6)
- la durata (*lifetime*) del satellite se non viene operata una manutenzione (*maintenance*) dell'altitudine
- la variazione totale ∆v richiesta per mantenere il satellite alla sua altitudine per una durata di 5 anni

Calcolare la variazione totale  $\Delta v$  richiesta per operare un trasferimento da un'orbita bassa (250 km, i=25°) a una geostazionaria (i=0°):

- trasferimento di Hohmann con cambio di inclinazione alla fine del trasferimento di Hohmann
- cambio combinato con cambio di inclinazione all'apogeo
- cambio combinato con 10% di cambio dell'inclinazione al perigeo e 90% all'apogeo

Per una S/C lanciata direttamente in un'orbita di parcheggio a 150 km con inclinazione di  $60^{\circ}$ , calcolare la variazione  $\Delta v$  richiesta per operare un trasferimento ad un'orbita operativa a 600 km con inclinazione di  $60^{\circ}$ . Calcolare inoltre il tempo impiegato per il trasferimento.

Se la stessa S/C è lanciata verso est da Cape Canaveral (lat=28° ed un'inclinazione corrispondente) in un'orbita di parcheggio, calcolare il  $\Delta v$  necessario per compiere il trasferimento ad un'orbita operativa a 600 km con inclinazione di 60° (usare un cambio combinato di piano con tutto il cambio operato all'apogeo del trasferimento).

Provare a simulare la situazione con STK

Appuntamento in orbita. Considerando:

- $\Phi_{i} = 0$ ,  $h_{A} = 250$  km
- $h_B = 400 \text{ km}, 2000, 20000 \text{ km}$
- valutare il tempo impiegato per compiere il trasferimento completo per effettuare l'appuntamento in orbita