

# Műholdak pályaelemei

Ebben a fejezetben a műholdak mechanikájával és megfigyelésével ismerkedünk meg, azaz összekapcsoljuk az égi mechanikai tudásunkat az égi koordináta-rendszerek terén szerzett ismereteinkkel.

## 1. Matematikai alapok

Mindenekelőtt definiálunk egy térbeli koordináta-rendszert: helyezkedjen el az  $x$ -tengely az égi egyenlítő síkjában és mutasson a tavaszpont felé; legyen erre merőleges - ugyancsak az égi egyenlítő síkjában - az  $y$ -tengely; a  $z$ - pedig álljon merőlegesen az égi egyenlítő síkjára, az előző két tengellyel jobbsodrású rendszert alkotva. A metszéspontjaik, vagyis az origó a Földdel (pontosabban annak tömegközéppontjával) essen egybe. Definíció szerint a  $\delta$  deklináció az égi egyenlítő feletti szögmagasságot, vagyis a polárszöget adja meg, míg az  $\alpha$  rektaszcenzió az égi egyenlítőre vett talppont tavaszponttól vett szögtávolságát, vagyis az azimutot. A térbeli helyvektor tehát így írható fel a  $\delta$  és  $\alpha$  gömbi koordinátákkal:

$$\mathbf{r} = \begin{pmatrix} x \\ y \\ z \end{pmatrix} = \begin{pmatrix} r \cos(\delta) \cos(\alpha) \\ r \cos(\delta) \sin(\alpha) \\ r \sin(\delta) \end{pmatrix}, \quad (1)$$

ahol  $r$  a helyvektor hossza, vagyis  $r = \sqrt{\mathbf{r}\mathbf{r}} = \sqrt{x^2 + y^2 + z^2}$ .

Keringjen egy tetszőleges  $\{a, e, i, \omega, \Omega\}$  pályaelemekkel rendelkező műhold a Föld körül. A pályaelemeire illeszkedő ("kényelmes") koordinátái könnyen meghatározhatók a már ismert módon:

$$\xi = r \cos(v) \quad (2)$$

$$\eta = r \sin(v), \quad (3)$$

ahol a  $\xi$ - és  $\eta$ -tengelyek rendre a nagy- és kistengelyekkel esnek egybe, az origó pedig itt is a Föld. Ezekből a térbeli koordináták egy transzformációs mátrixszal való szorzás után adódnak:

$$\begin{pmatrix} x \\ y \\ z \end{pmatrix} = \begin{pmatrix} P_x & Q_x \\ P_y & Q_y \\ P_z & Q_z \end{pmatrix} \begin{pmatrix} \xi \\ \eta \end{pmatrix}, \quad (4)$$

ahol az együtthatók - ugyancsak már ismert módon -:

- $P_x = \cos(\omega) \cos(\Omega) - \sin(\omega) \sin(\Omega) \cos(i)$ ,
- $P_y = \cos(\omega) \sin(\Omega) + \sin(\omega) \cos(\Omega) \cos(i)$ ,
- $P_z = \sin(\omega) \sin(i)$ ,
- $Q_x = -\sin(\omega) \cos(\Omega) - \cos(\omega) \sin(\Omega) \cos(i)$ ,
- $Q_y = -\sin(\omega) \sin(\Omega) + \cos(\omega) \cos(\Omega) \cos(i)$ ,
- $Q_z = \cos(\omega) \sin(i)$ .

A(z) (1) és (4) egyenletek összevetésével formálisan is látszik, hogy az így megkapott térbeli helykoordinátákat már ki is fejezhetük a deklinációval és a rektaszcenzióval. Ha most szeretnénk meghatározni

ez utóbbiakat, vagyis a második egyenlítői koordinátákat a műhold adott időpillanatbeli helyvektorából, akkor lényegében invertálni kell a(z) (1) vektor komponenseit:

$$\sin(\delta) = \frac{z}{r} = \frac{z}{\sqrt{x^2 + y^2 + z^2}}, \quad (5)$$

$$\cos(\delta) = \sqrt{\left(\frac{x}{r}\right)^2 + \left(\frac{y}{r}\right)^2} = \sqrt{\left(\frac{x}{\sqrt{x^2 + y^2 + z^2}}\right)^2 + \left(\frac{y}{\sqrt{x^2 + y^2 + z^2}}\right)^2}. \quad (6)$$

A  $\delta$  deklinációt szinuszának és koszinuszának ismeretében már egyértelműen kiszámolhatjuk. Ezután a rektaszenciót hasonlóképpen megkaphatjuk a

$$\cos(\alpha) = \frac{x}{r \cos(\delta)} = \frac{x}{r \sqrt{\left(\frac{x}{\sqrt{x^2 + y^2 + z^2}}\right)^2 + \left(\frac{y}{\sqrt{x^2 + y^2 + z^2}}\right)^2}} \quad (7)$$

és a

$$\sin(\alpha) = \frac{y}{r \cos(\delta)} = \frac{y}{r \sqrt{\left(\frac{x}{\sqrt{x^2 + y^2 + z^2}}\right)^2 + \left(\frac{y}{\sqrt{x^2 + y^2 + z^2}}\right)^2}} \quad (8)$$

képletek segítségével.

## 2. Fizikai korrekciók

Bár ezeket a feladatok során nem vesszük majd tekintetbe, de azért érdemes megjegyezni, hogy a műholdak számtalan különböző forrásból származó perturbációt elszenvednek a Föld körüli keringésük során. Közismert módon pl. az **általános relativitáselmélet** nyújtotta korrekciókat már számításba kell venni ahhoz, hogy a GPS-rendszerek elfogadható pontossággal működjenek; a legjelentősebb perturbáció viszont a **Föld lapultságából** származik.

A kepleri ellipszispálya kizárólag ideális kepleri erőter ( $F \propto 1/r^2$ ) esetén valósul meg (azaz soha). A Newton-féle héjtétel értelmében ilyen potenciálja egyedül a tömegpontoknak van, illetve - nemtriviális módon - a kiterjedt, de gömbszimmetrikus objektumoknak. Nem is túl szigorú értelemben véve a Föld egyik kategóriába sem sorolható: alakja forgási ellipszoid, emiatt pedig a körülötte keringő műholdak sem tökéletes ellipszispályán keringenek. Kimutatható, hogy egy bizonyos **kritikus inklináció** alatt a pályae ellipszis prográd, felette pedig retrográd irányban elforog (vagyis **precesszál**). A jelenség - legalábbis matematikailag - nagyon hasonlít a Kozai–Lidov-mechanizmusra (ott a perturbáció egy harmadik testből, itt pedig a lapultságból ered).

## 3. Feladatok

### 3.1.

Határozzuk meg az alábbi geostacionárius műhold II. és I. egyenlítői koordinátáinak időfüggését!

Adatok:

- $a = 36000$  km,
- $e = 0$ ,

- $i = 0^\circ$ ,
- $\omega$  és  $\Omega$  nincs értelmezve (mivel a pálya kör és az alapsíkban fekszik).

### 3.1.1. II. egyenlítői koordináták (deklináció, rektaszcenzió)

Először is: mivel  $e = 0$ , ezért  $v = E = M = nt$ , ahol  $n = a^{-3/2} (k^2 m_F)^{1/2}$  a középmozgás. Másodszor: a pályaelemekből adódóan a "kényelmes" és "kényelmetlen" koordináta-rendszerek egybeesnek, azaz

$$x = \xi = r \cos(v) = a \cos(nt), \quad (9)$$

$$y = \eta = r \sin(v) = a \sin(nt), \quad (10)$$

$$z = 0. \quad (11)$$

A műhold tehát a  $t = 0$  pillanatban az  $x$ -tengelyen feküdt, vagyis a tavaszpont irányában látszott. Ez nem következik a pályaelemekből, pusztán az egyszerűség kedvéért nem adtunk plusz konstanszt a szinusz és koszinusz argumentumához. Behelyettesítve a(z) (5), (6) egyenletekbe:

$$\sin(\delta) = \frac{z}{\sqrt{x^2 + y^2 + z^2}} = \frac{0}{\sqrt{a^2 \cos^2(nt) + a^2 \sin^2(nt) + 0^2}} = 0 \rightarrow \delta_1 = 0, \delta_2 = \pi, \quad (12)$$

$$\cos(\delta) = \sqrt{\left(\frac{x}{r}\right)^2 + \left(\frac{y}{r}\right)^2} = \sqrt{\left(\frac{a \cos(nt)}{a}\right)^2 + \left(\frac{a \sin(nt)}{a}\right)^2} = 1 \rightarrow \delta_1 = 0, \delta_2 = 2\pi. \quad (13)$$

Összevetve a szinuszból és koszinuszból származó eredményeket, látható, hogy  $\delta = 0$ . Ez nem is meglepő: műholdunk az egyenlítő síkjában kering (mivel  $i = 0$ ), tehát nyilván folyamatosan rajta van az égi egyenlítőn. Ami a rektaszcenziót illeti, itt a(z) (7), (8) képletekbe helyettesítünk:

$$\cos(\alpha) = \frac{x}{r \cos(\delta)} = \frac{a \cos(nt)}{a \cdot 1} = \cos(nt), \quad (14)$$

$$\sin(\alpha) = \frac{y}{r \cos(\delta)} = \frac{a \sin(nt)}{a \cdot 1} = \sin(nt). \quad (15)$$

Az előző két egyenlet csak akkor teljesülhet, ha  $\alpha = nt$ . Itt jegyezzük meg, hogy  $n$  értéke a geostacionaritásból adódik: mivel az ilyen műholdak 1 nap alatt tesznek meg egy teljes fordulatot a Föld körül, ezért  $n = 2\pi/\text{nap}$ .

### 3.1.2. I. egyenlítői koordináták (deklináció, óraszög)

A deklináció értelemszerűen ugyanaz lesz, mint az előbb:  $\delta = 0$ . A  $t_h$  óraszöget az  $\alpha$  rektaszcenzióból az alábbi formula szerint kapjuk:

$$t_h = S - \alpha, \quad (16)$$

ahol  $S$  a csillagidő, vagyis a tavaszpont óraszöge. A tavaszpont mozgása a (csillag)idővel egyenes arányban történik; mivel ennek periódusa ugyancsak egy (csillag)nap (hiszen látszólagos napi mozgásról beszélünk), ezért

$$S = S_0 + nt, \quad (17)$$

ahol  $n$  ugyanaz a középmozgás, mint az előbb,  $S_0$  pedig a csillagidő a megfigyelés elején ( $S = S_0$  ha  $t = 0$ ). Behelyettesítve mindezt  $a(z)$  (16) egyenletbe, figyelemreméltó eredményt kapunk:

$$t_h = S - \alpha = S_0 + nt - nt = S_0, \quad (18)$$

ami a deklinációhoz hasonlóan állandó. A műhold tehát sem a deklinációját, sem az óraszögét nem változtatja: ahogy azt a geostacionárius műholdaktól elvárjuk, egyhelyt marad az égen.

### 3.2.

Vizsgáljunk meg ugyanígy egy poláris geoszinkron holdat!

Adatok:

- $a = 36000$  km,
- $e = 0$ ,
- $i = 90^\circ$ ,
- $\omega$  nincs értelmezve (mivel a pálya kör),
- $\Omega = 90$ .

#### 3.2.1. II. egyenlítői koordináták

A fenti feladattal teljes analógiában (csupán annyi a különbség, hogy az  $x-y$  helyett az  $y-z$ -ben történik a körmozgás):

$$x = 0, \quad (19)$$

$$y = a \cos(nt), \quad (20)$$

$$z = a \sin(nt). \quad (21)$$

A deklinációra:

$$\sin(\delta) = \frac{z}{\sqrt{x^2 + y^2 + z^2}} = \frac{a \sin(nt)}{\sqrt{0^2 + a^2 \cos^2(nt) + a^2 \sin^2(nt)}} = \sin(nt), \quad (22)$$

$$\cos(\delta) = \sqrt{\left(\frac{x}{r}\right)^2 + \left(\frac{y}{r}\right)^2} = \sqrt{\left(\frac{0}{a}\right)^2 + \left(\frac{a \cos(nt)}{a}\right)^2} = \cos(nt). \quad (23)$$

Most újra elővehetjük azt az érvet, mint az előbb a rektaszcenzióra: a fenti két egyenletből csak az következhet, hogy  $\delta = nt$ . Világos persze, hogy a deklináció nem nő minden határon túl, hiszen csak egy adott intervallumon van értelmezve:  $\delta \in [-90^\circ; +90^\circ]$ . Úgy érdemes erre gondolni, hogy a műhold elmegy például a  $+90^\circ$ -ig, majd ott visszafordul, tehát a deklinációja utána csökkenni fog.

A rektaszcenzióra:

$$\cos(\alpha) = \frac{x}{r \cos(\delta)} = \frac{0}{a \cos(nt)} = 0 \rightarrow \alpha_1 = \frac{\pi}{2}, \alpha_2 = \frac{3\pi}{2}, \quad (24)$$

$$\sin(\alpha) = \frac{y}{r \cos(\delta)} = \frac{a \cos(nt)}{a \cos(nt)} = 1 \rightarrow \alpha = \frac{\pi}{2}, \quad (25)$$

azaz most a rektaszcenzióra kapunk konstans értéket:  $\alpha = \pi/2$ .

### 3.2.2. I. egyenlítői koordináták

Az előző feladathoz hasonlóan a deklináció már itt is adott,

$$\delta = nt, \quad (26)$$

csak az óraszög megállapítása van hátra. Az előző feladat alapján:

$$t_h = S - \alpha = S_0 + nt - \frac{\pi}{2}. \quad (27)$$

Az eredmény érzékeltetése végett oldjuk meg a feladatot horizontális koordinátákra is! Ehhez tegyük föl az egyszerűség kedvéért, hogy  $S_0 = \pi/2$  (azaz  $t_h = nt$ ), továbbá hogy az egyenlítőről figyeljük a műholdat:  $\phi = 0^\circ$ . Behelyettesítve a műhold magasságát megadó  $\sin(m) = \sin(\delta) \sin(\phi) + \cos(\delta) \cos(\phi) \cos(t_h)$  egyenletbe:

$$\sin(m) = \cos^2(nt). \quad (28)$$

Ebből a képletből máris levonható két figyelemreméltó következtetés: 1)  $t = 0$ -kor  $\cos^2(nt) = \cos^2(0) = 1$ , azaz  $\sin(m) = 1 \rightarrow m = 90^\circ$ , vagyis a műhold a megfigyelés elején a zenitben lesz; 2) mivel  $\cos^2(nt) > 0$ , ezért  $\sin(m) > 0$ , vagyis  $0 < m < 90^\circ$ , tehát a műhold végig a horizont fölött fog látszani. A horizontot csak érinteni fogja, melyek időpontjait (a "keléseket" és "nyugvásokat", mikor  $m = 0 \rightarrow \sin(m) = 0$ ) a

$$\cos^2(nt) = 0 \quad (29)$$

adja, amiből következik, hogy  $nt = -\pi/2$  vagy  $nt = +\pi/2$ . Nagyon kell azonban vigyázni: a pólus felé közeledve az óraszög jelentése egyre kevésbé szemléletes, magában a pólusban már nem is értelmezhető. Sokkal beszédesebb az azimut. A "kelés-nyugvás" azimutjához használjuk a  $\sin(A) = \cos(\delta) \sin(t_h) / \cos(m)$  összefüggést ( $m = 0 \rightarrow \cos(0) = 1$ ):

$$\sin(A) = \frac{\cos(nt) \sin(nt)}{1} = \frac{1}{2} \sin(2nt) = \frac{1}{2} \sin\left(2 \cdot \left(\pm \frac{\pi}{2}\right)\right) = 0, \quad (30)$$

vagyis a "kelés" déli, míg a "nyugvás" északi irányban történik (vagy fordítva). Vizsgáljunk meg egy köztes,  $nt = 0$  (zenit) és  $nt = \pi/2$  (északi horizont) közötti időpontot, például az  $nt = \pi/3$ -at. A műhold magassága:

$$\sin(m) = \cos^2(nt) \rightarrow m = \arcsin\left(\cos^2\left(\frac{\pi}{3}\right)\right) = 0.25 = 14.5^\circ. \quad (31)$$

Azimutja ekkor

$$\sin(A) = \frac{\frac{1}{2} \sin(2nt)}{\cos(m)} \rightarrow A = \arcsin\left(\frac{\frac{1}{2} \sin(2\pi/3)}{\cos(0.25)}\right) \rightarrow A_1 = 0.46 = 26.6^\circ, A_2 = 2.68 = 153.4^\circ. \quad (32)$$

Megoldásként most az  $A_2$ -t kell választanunk, mert a műhold a zenittől észak felé halad (a deklináció növekszik az idővel): mozgása során (a zenit és az északpont között) észak-nyugati irányban fog látszani. Összefoglalásképpen elmondható, hogy a műhold egy nagy 8-as alakot ír le az égen:

- Megfigyelésünk elején a zenitben tartózkodik
- Egy nyugati irányba kihajló ív mentén északon érinti a horizontot
- Az előbbi ívvel ellentétesen visszakanyarodik a zenitre

- Megismétli a folyamatot az éggömb déli felén is.

Deme Barnabás, 2020