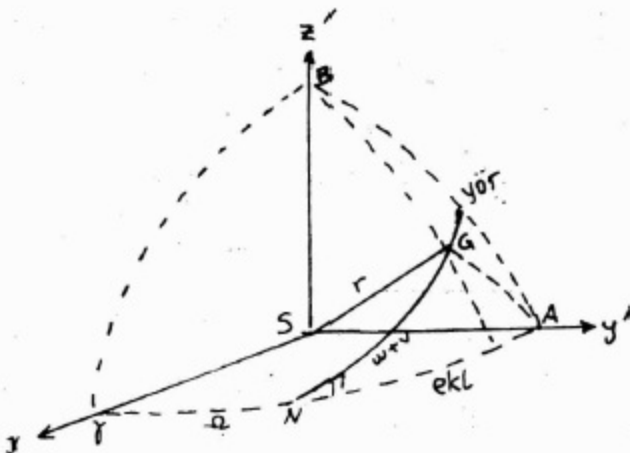


#### 4.8 Koordinat sistemleri.

Herhangi bir gezegenin yörüngesinin  $a$ ,  $e$ ,  $i$ ,  $\Omega$ ,  $\omega$ , ve  $T$  elemanlarının verildiğini kabul edelim. Bir  $t$  anında gezegenin yörüngesi üzerindeki yerini hesap edebilmek için belirli bir koordinat sistemine ihtiyaç vardır. Özel bir hali 4.5 te görmüştük Aşağıda da astronomide kullanılan çeşitli koordinat sistemlerinden bazılarını göreceğiz.

1. Güneş merkezli ekliptik dik koordinatlar:  $x'$  ilk bahar noktasına,  $z'$  ekliptiğin kuzey kutbuna doğru olmak üzere güneş merkezli (Heliocentrik)  $x'y'z'$  dik koordinatlar sistemini alalım. Bir  $t$  anında gezegenin yeri  $G$  olsun.  $G$  nin dik koordinatları.

$$\left. \begin{aligned} x' &= r \cos GS\gamma = r \cos \widehat{G\gamma} \\ y' &= r \cos GSA = r \cos \widehat{GA} \\ z' &= r \cos GSB = r \cos \widehat{GB} \end{aligned} \right\} \quad (1)$$



Diğer taraftan  $G\gamma N$ ,  $GNA$  ve  $GNB$  küresel üçgenlerinde kosinüs bağıntısını yazarak

$$\left. \begin{aligned} \cos \widehat{G\gamma} &= \cos \Omega \cos (\omega + \nu) - \sin \Omega \sin (\omega + \nu) \cos i \\ \cos \widehat{GA} &= \sin \Omega \cos (\omega + \nu) + \cos \Omega \sin (\omega + \nu) \cos i \\ \cos \widehat{GB} &= \sin (\omega + \nu) \sin i \end{aligned} \right\} \quad (2)$$

elde ederiz (1) ve (2) den

$$\left. \begin{aligned} x' &= r [\cos \Omega \cos (\omega + \nu) - \sin \Omega \sin (\omega + \nu) \cos i] \\ y' &= r [\sin \Omega \cos (\omega + \nu) + \cos \Omega \sin (\omega + \nu) \cos i] \\ z' &= r [\sin (\omega + \nu) \sin i] \end{aligned} \right\} \quad (3)$$

(3) ifadeleri bir gezegenin Heliosantrik ekliptik dik koordinatlarıdır. Yörünge elemanları biliniyorsa  $\Omega$ ,  $\omega$  ve  $i$  biliniyor demektir. Bir  $t$  anında  $x'$   $y'$   $z'$  nin hesabı için  $O$  anda  $r$  ve  $v$  nin de bilinmesi icab eder. Bunun için

$$\sqrt{\frac{\mu}{a^3}} (t - T) = E - e \sin E \text{ den } E, r = a(1 - e \cos E)$$

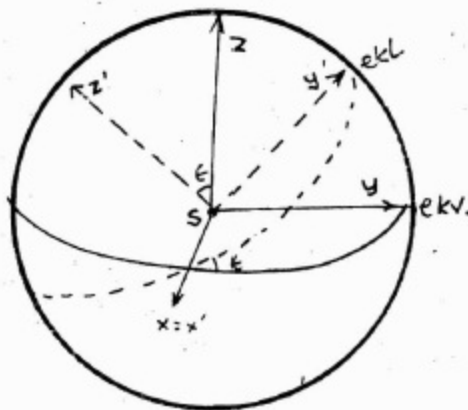
den  $r$  ve  $\tan \frac{v}{2} = \sqrt{\frac{1+e}{1-e}} \tan \frac{E}{2}$  den de  $v$  hesap edilir.

ve bu değerler (3) de yerlerine konularak  $x'$   $y'$   $z'$  elde edilir.

2. Güneş merkezli ekvatoryal dik koordinatlar: Ekliptik ve ekvatoryal sistemde  $x$  eksenleri ortak ve diğer eksenler  $\epsilon$  açısı kadar dönmüştür. Dolayısıyla yeni koordinatlar

$$\begin{aligned} x &= x' \\ y &= y' \cos \epsilon - z' \sin \epsilon \\ z &= y' \sin \epsilon + z' \cos \epsilon \end{aligned} \quad (4)$$

bağıntılarından elde edilirler.



3. Yer'in Güneş merkezli ekvatoryal dik koordinatları: Yer'in yörünge elemanlarını (3) te yerlerine koyarsak ve sonuçları (4) e nakledersek Yer'in Güneş merkezli ekvatoryal dik koordinatlarını buluruz.

4. Yer merkezli (geosantrik) ekvatoryal dik koordinatlar. Güneş merkezli ekvatoryal dik koordinatlar sistemindeki eksenlere yer merkezinin paralelleri çizerek Yer merkezli ekvatoryal dik koordinatlar sistemini elde ederiz. O halde 3. teki koordinatlar Güneş'in yer merkezli ekvator-

yal dik koordinatları olacaktır. Bunlar XYZ harfleriyle gösterilir ve American Ephemeris and Nautical Almanac'ta yılın her günü için verilirler.

Bir gezegenin yer merkezli ekvatoryal dik koordinatlarını bulmak için gezegenin Güneşe göre ekvatoryal dik koordinatları xyz'yi (4) ten buluruz. Güneşin yere göre ekv. dik koordinatları XYZ yi Almanaktan okuruz. Gezegenin yere göre koordinatları

$\xi, \eta, \zeta$ , ise

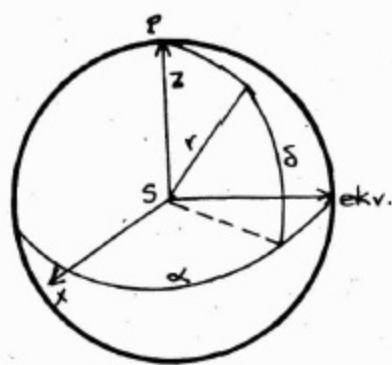
$$\begin{aligned}\xi &= x - X \\ \eta &= y - Y \\ \zeta &= z - Z\end{aligned}\quad (5)$$

olacaktır.

Bir gezegenin Güneş merkezli ekvatoryal xyz dik koordinatları biliniyorsa bunlar yardımıyla o gezegenin rektasansiyon ve deklinasyonu elde edilebilir. Bunun için aşağıdaki formüller kullanılır.

$$\begin{aligned}x &= r \cos \alpha \cos \delta \\ y &= r \sin \alpha \cos \delta \\ z &= r \sin \delta\end{aligned}\quad (6)$$

Burada  $r = (x^2 + y^2 + z^2)^{1/2}$  dir.



$\alpha$  ve  $\delta$  belli iken ekliptik (göksel) enlemi ve boylamı bulmak için de

$$\begin{aligned}\cos \beta \cos \lambda &= \cos \alpha \cos \delta \\ \cos \beta \sin \lambda &= \cos \epsilon \cos \delta \sin \alpha + \sin \epsilon \sin \delta \\ \sin \beta &= - \sin \epsilon \cos \delta \sin \alpha + \cos \epsilon \sin \delta\end{aligned}\quad (7)$$

formülleri kullanılır. İlgili şekil sayfa 109 dadır.



$$\text{ve } \tan \Psi = \frac{r \dot{r}}{h} = \frac{r}{h} \frac{na^2 e}{r} \sin E = \frac{na^2 e \sin E}{h} =$$

$$\frac{\sqrt{\frac{\mu}{a^3}} a^2 e \sin E}{\sqrt{\mu a (1 - e^2)}} = \frac{e \sin E}{\sqrt{1 - e^2}}$$

2. Bir eliptik yörüngede  $\dot{r}$ 'nin (hızın radyal bileşeni), odaktan eksene çıkılan dikmenin yörüngeyi kestiği noktada maksimum olduğunu gösteriniz.

Çözüm:

Yörünge denklemi  $r = \frac{P}{1 + e \cos v}$  den türev alarak

$$\dot{r} = \frac{p e \sin v \dot{v}}{(1 + e \cos v)^2}$$

$$p \dot{r} = \frac{p^2}{(1 + e \cos v)^2} e \sin v \dot{v}$$

$$= e \sin v r^2 \dot{v}$$

$$r = \frac{eh}{p} \sin v$$

açıkça görülüyor ki  $v = 90^\circ$  iken  $\dot{r}$  maksimumdur.

3. Bir gezegen Güneş etrafında eksantrisitesi  $e$  olan bir elips çiziyor. Perihelden küçük eksenin yörüngeyi kestiği noktaya kadar geçen zamanı  $e$  ve  $P$  cinsinden bulunuz.

Çözüm:

Kepler denkleminde  $M = n(t - T)$  ve  $n = \frac{2\pi}{P}$

$$\text{koyalım. } \frac{2\pi}{P} (t - T) = E - e \sin E$$

Kesişme noktasında  $E = \frac{\pi}{2}$  dir. Yerine koyarak

$$\frac{2\pi}{P} (t - T) = \frac{\pi}{2} - e \sin \frac{\pi}{2}$$

$$t - T = \frac{\pi - 2e}{2\pi} P$$

4.  $e = \sin \varnothing$  ise gösteriniz ki  $\tan \frac{v}{2} = \tan (45^\circ + \frac{\varnothing}{2})$   
 $\tan \frac{E}{2}$  dir.

Çözüm :

$$\tan (45^\circ + \frac{\varnothing}{2}) = \frac{1 + \tan \frac{\varnothing}{2}}{1 - \tan \frac{\varnothing}{2}} = \frac{1 + \beta}{1 - \beta} \text{ burada } \beta = \tan \frac{\varnothing}{2}$$

$$\text{Şimdi } e = \sin \varnothing = \frac{2 \tan \frac{\varnothing}{2}}{1 + \tan^2 \frac{\varnothing}{2}} = \frac{2\beta}{1 + \beta^2} \rightarrow \beta = \frac{1 - \sqrt{1 - e^2}}{e}$$

$$\text{Dolayısıyla } \tan (45^\circ + \frac{\varnothing}{2}) = \frac{1 + \frac{1 - \sqrt{1 - e^2}}{e}}{1 - \frac{1 - \sqrt{1 - e^2}}{e}} = \sqrt{\frac{1 + e}{1 - e}}$$

Bu değer doğruluğu gösterilmesi istenilen bağıntıda yerine koyulursa

$$\tan \frac{v}{2} = \sqrt{\frac{1 + e}{1 - e}} \tan \frac{E}{2} \text{ bilinen formülü}$$

elde edilir.

5.  $e = \sin \varnothing$  ise gösteriniz ki  $\tan E = \sec \varnothing \tan 2X$  dir.

Burada  $\tan X = \tan(45^\circ + \frac{\varnothing}{2}) \tan \frac{M}{2}$  ve  $\tan E = \frac{\sin M}{\cos M - e}$  dir.

Çözüm:

$$\tan(45^\circ + \frac{\varnothing}{2}) = \sqrt{\frac{1+e}{1-e}} \quad \text{koyarsak}$$

$$\tan X = \sqrt{\frac{1+e}{1-e}} \tan \frac{M}{2}$$

$$\text{Dolayısıyla} \quad \tan 2X = \frac{2 \tan X}{1 - \tan^2 X} = \frac{2 \sqrt{\frac{1+e}{1-e}} \tan \frac{M}{2}}{1 - \frac{1+e}{1-e} \tan^2 \frac{M}{2}}$$

$$= \frac{2 \sqrt{1-e^2} \tan \frac{M}{2}}{(1-e) - (1+e) \tan^2 \frac{M}{2}}$$

diğer taraftan  $e = \sin \varnothing$  olduğundan  $\sec \varnothing = \frac{1}{\sqrt{1-e^2}}$  dolayısıyla

$$\tan E = \frac{1}{\sqrt{1-e^2}} \frac{2 \sqrt{1-e^2} \tan \frac{M}{2}}{(1-e) - (1+e) \tan^2 \frac{M}{2}}$$

$$\frac{\sin M}{\cos M - e} = \frac{2 \tan \frac{M}{2}}{(1-e) - (1+e) \tan^2 \frac{M}{2}}$$

$\sin M$  ve  $\cos M$  yerine  $\tan \frac{M}{2}$  cinsinden değerleri yazılarak.

$$\frac{2 \tan \frac{M}{2}}{1 + \tan^2 \frac{M}{2}} = \frac{2 \tan \frac{M}{2}}{(1 - e) - (1 + e) \tan^2 \frac{M}{2}}$$

$$\frac{1 - \tan^2 \frac{M}{2}}{1 + \tan^2 \frac{M}{2}} = -e$$

sol tarafta gereken kısaltmalar yapılırsa her iki tarafın birbirine eşit olduğu görülür.

6. Bir gezegenin yörüngesinin aşağıdaki elemanları veriliyor.

$$e = 0,2 \text{ radyan}$$

$$a = 3,4 \text{ Astronomi birimi}$$

$$T_0 = 1,0 \text{ Ocak 1965}$$

Kepler denklemini  $t = 14,5$  Ekim 1965 için çözünüz

Çözüm:

$$n = \sqrt{\frac{\mu}{a^3}} = \sqrt{\frac{G(M_{\odot} + M_{\text{gez.}})}{a^3}}$$

$M_{\text{gez.}} \ll M_{\odot}$  olduğundan  $M_{\text{gez.}}$ 'i ihmal edelim.

$M_{\odot} = 1$  aldığımız taktirde  $\mu = G$  olacaktır. Bu durumda kütle birimi olarak güneşin kütlesi, uzunluk birimi olarak Astronomi Birimi, zaman birimi olarak ortalama güneş günü alındığından

$$G = k^2 = 0,000295 \text{ olacaktır.}$$

$$n = \sqrt{\frac{0,000295}{(3,4)^3}} = 0,00274 \text{ rad/gün}$$

$$M = n(t - T) = 0,00274 \text{ rad/gün} (14,5 \text{ Ekim } 1965 - 1,0 \text{ Ocak } 1965)$$

$$= 0,00274 \text{ rad/gün, } \times 286,5 \text{ gün}$$

$$= 0,785 \text{ rad}$$

$$= 0,785 \times 57^{\circ}, 29$$

$$\approx 45^{\circ}$$

Şimdi

$$e = 0,2 \text{ radyanı dereceye çevirelim.}$$



$$e = 0,2 \times 57^{\circ},29$$

$$= 11^{\circ},459$$

M ve e nin bu değerlerini Kepler denkleminde yerlerine koyalım.

$$0,785 = E - 0,2 \sin E$$

$$45^{\circ} = E - 11^{\circ},459 \sin E$$

Çözüm için  $y = \sin E$  ve  $y = \frac{1}{11^{\circ},459} (E - 45^{\circ})$  eğrilerini (y,E)

koordinat sisteminde çizdiğimiz taktirde kesim noktası E için yaklaşık olarak  $53^{\circ}$  verecektir. Buna  $E_0$  diyelim ve denklemde yerine koyalım.

$$M_0 = 53^{\circ} - 11^{\circ},459 \sin 53^{\circ} = 43^{\circ},8483$$

$$\Delta M_0 = M - M_0 = 45^{\circ} - 43^{\circ},8483 = 1^{\circ},1517$$

$$\Delta E_0 = \frac{\Delta M_0}{1 - e \cos E_0} = \frac{1^{\circ},1517}{1 - 0,2 \cos 53^{\circ}} = \frac{1^{\circ},1517}{0,8796} = 1^{\circ},3093$$

$$E_1 = E_0 + \Delta E_0 = 53^{\circ} + 1^{\circ},3093$$

$$E_1 = 54^{\circ},3093 \text{ daha iyi bir çözümdür.}$$

Çözümü daha da iyi bir hale getirmek istiyorsak

$E_1$  değerini denklemde yerine koyarız.

$$M_1 = 54^{\circ},3093 - 11^{\circ},459 \sin 54^{\circ},3093 = 45^{\circ},0024$$

$$\Delta M_1 = M - M_1 = 45^{\circ} - 45^{\circ},0024 = -0^{\circ},0024$$

$$\Delta E_1 = \frac{\Delta M_1}{1 - e \cos E_1} = \frac{-0^{\circ},0024}{1 - 0,2 \cos 54^{\circ},3093} = \frac{-0^{\circ},0024}{0,8833} = -0^{\circ},0027$$

$$E_2 = E_1 + \Delta E_1 = 54^{\circ},3093 - 0,0027$$

$$E_2 = 54^{\circ},3066 \text{ daha iyi bir çözümdür.}$$

Bundan sonra tekrarlamaya devam etmek çözdüğümüz problemin cinsine bağlıdır.  $E_2$  değeri denklemde yerine koyulursa görülürki  $M_2 = 45^{\circ},0000$  çıkmaktadır. Yani bulduğumuz  $E_2$  kökü, denklemin virgülden sonra dördüncü haneye kadar sağlamaktadır. Eğer daha hassas bir kök istiyorsak devam ederiz, aksi halde tekrar etmeyiz ve  $E = 54^{\circ},3066$  yı Kepler denkleminin çözümü olarak alırız.