Проект по <u>Небесна механика</u>

Изготвил: Мартин Анев

студент в

Софийски Университет "Св. Климент Охридски" ФМИ, Специалност: Информационни системи

ФН:71232

Съдържание

Задача 1	стр.3
Кеплерови елементи	стр.4
Задача 2	стр.7
Функции за реализиране на решенията	стр.11

Задача 1: Пресметнете координатите и скоростите на планетите в деня, в който сте родени

Предварителна информация:

Орбитата на планетата зависи от 6 елемента (в задачата на Кеплер):

- а дължина на голямата полуос,
- **e** екцентрицитет,
- і наклонение на плоскостта на орбитата,
- I средна аномалия, (10 е средната аномалия в момента t0),
- $g + \theta$ дължина на перихелия,
- **0** дължина на възела.

Пет от тези елементи са константи, единствено средната аномалия \mathbf{I} е линейна функция на времето \mathbf{t} .

Допълнителен елемент е ексцентричната аномалия ${\bf u}$; в сила е уравнението на Кеплер

I = u - e.sin u

Ексцентрицитетът е характеризира сплеснатостта на елипсата:

$$e = \sqrt{1 - rac{b^2}{a^2}} \in [extbf{0}, extbf{1})$$
 , където $extbf{b}$ е дължината на малката полуос

Връзката на елиптичните елементи с декартовите координати в R^3

$$\begin{pmatrix} \mathbf{x} \\ \mathbf{y} \\ \mathbf{z} \end{pmatrix} = \begin{pmatrix} \cos\theta & -\sin\theta & \mathbf{0} \\ \sin\theta & \cos\theta & \mathbf{0} \\ \mathbf{0} & \mathbf{0} & \mathbf{1} \end{pmatrix} \begin{pmatrix} \mathbf{1} & \mathbf{0} & \mathbf{0} \\ \mathbf{0} & \cos i & -\sin i \\ \mathbf{0} & \sin i & \cos i \end{pmatrix} \begin{pmatrix} \cos\mathbf{g} & -\sin\mathbf{g} & \mathbf{0} \\ \sin\mathbf{g} & \cos\mathbf{g} & \mathbf{0} \\ \mathbf{0} & \mathbf{0} & \mathbf{1} \end{pmatrix} \begin{pmatrix} z_1 \\ z_2 \\ 0 \end{pmatrix}$$

Кеплерови елементи и техните стойности, взети от http://ssd.jpl.nasa.gov/txt/aprx pos planets.pdf

Pluto	in the second	Neptino	Uranus	Saturn		Jupiter		Mars		EM Bary		Venus		Mercury	
39.48211675 -0.00031596	0.00026291	-0.00196176	-0.00125060 19.18916464	9.53667594	-0.00011607	5.20288700	0.00001847	1.52371034	0.00000562	1.00000261	0.00000390	0.72333566	0.00000037	0.38709927	AU, AU/Cy
0.24882730	0.00005105	-0.00004397	0.04725744	0.05386179	-0.00013253	0.04838624	0.00007882	0.09339410	-0.00004392	0.01671123	-0.00004107	0.00677672	0.00001906	0.20563593	e rad, rad/Cy
17.14001206 0.00004818	0.00035372	-0.00242939	0.00193609	2.48599187	-0.00183714	1.30439695	-0.00813131	1.84969142	-0.01294668	-0.00001531	-0.00078890	3.39467605	-0.00594749	7.00497902	I deg, deg/Cy
238.92903833 145.20780515	218.45945325	428.48202785	1222.49362201 313.23810451	49.95424423	3034.74612775	34.39644051	19140.30268499	-4.55343205	35999.37244981	100.46457166	58517.81538729	181.97909950	149472.67411175	252.25032350	L deg, deg/Cy
224.06891629 -0.04062942	-0.32241464	0.40805281	-0.41897216 170.95427630	92.59887831	0.21252668	14.72847983	0.44441088	-23.94362959	0.32327364	102.93768193	0.00268329	131.60246718	0.16047689	77.45779628	long.peri. deg, deg/Cy
110.30393684 -0.01183482	-0.00508664	0.04240589	-0.28867794 74.01692503	113.66242448	0.20469106	100.47390909	-0.29257343	49.55953891	0.0	0.0	-0.27769418	76.67984255	-0.12534081	48.33076593	long.node. deg, deg/Cy

След това обръщаме θ , $g + \theta$ в Радиани (* $\Pi/180$)

Обръщаме i в градуси (* $\Pi/180$)

Ст-тите на µ за планетите

	μ
Меркурий	1/6023600
Венера	1/408523
Земя	1/328900.5
Марс	1/3098708
Юпитер	1/1047.34
Сатурн	1/3497.8
Уран	1/22902.9
Нептун	1/19402
Плутон	1/135000000

 γ = 1 + μ , където γ =Gm_A = $6.670*10^{-8}~\frac{sm^3}{g*sec^2}$ е гравитационна константа

$$n = \sqrt{\frac{\gamma}{a^3}}$$

Величината \underline{n} наричаме $\underline{cpeдно\ движение}$; То е момента на преминаване през перихелия на планета(начало на епоха). Връзката между средната и ексцентрична аномалии

I=u-e.sin(u) наричаме *уравнение на Кеплер.*

Въвеждаме t - времето от рождената дата до 2000г.

(Рождена дата: 24.11.1990г. $\Rightarrow t = 9.10335$)

От решението на задачата на Кеплер в декартови координати:

$$1 = \sqrt{\gamma} a^{-\frac{3}{2}} (T-To)$$
=> $l = n \cdot (t(2\pi) - To) = u - e \cdot \sin(u)$

$$u = 1 + e \cdot \sin(1 + e \cdot \sin(1 + e \cdot \sin(1)))$$

$$r = {x \choose y} = Q \cdot a \cdot (\cos(u) - e; \sin(u); \sqrt{(1 - e^2; 0)})$$

$$v = Q \cdot \frac{(-\sin(u); \cos(u) \cdot \sqrt{(1 - e^2; 0) \cdot a \cdot n}}{1 - e \cdot \cos(u)}$$

Където Q е от Основна формула на сферичната тригонометрия ($\underline{Teopema}$. Всяка матрица $Q \in SO(3,R)$ може да се представи аналитично във вида:

$$Q = egin{pmatrix} cos heta & -sin heta & 0 \ sin heta & cos heta & 0 \ 0 & 0 & 1 \end{pmatrix} egin{pmatrix} 1 & 0 & 0 \ 0 & cos i & -sin i \ 0 & sin i & cos i \end{pmatrix} egin{pmatrix} cos g & -sin g & 0 \ sin g & cos g & 0 \ 0 & 0 & 1 \end{pmatrix} = \ P$$

Ротация на ъгъл ротация на ъгъл ротация на ъгъл θ около оста Oz i около оста Ox g около оста Oz

 $\begin{bmatrix} \cos\theta\cos g - \sin\theta\sin g\cos i & -\cos\theta\sin g - \sin\theta\cos g\cos i & \sin\theta\sin i \\ \sin\theta\cos g + \cos\theta\sin g\cos i & -\sin\theta\sin g + \cos\theta\cos g\cos i & -\cos\theta\sin i \\ \sin g\sin i & \cos g\sin i & \cos g\sin i \end{bmatrix}$ Където θ , $g \in [0,2\pi)$ и $i \in [0,\pi]$

Описаните процедури се повтарят за всяка планета поотделно.

Краен резултат:

	Меркурий	Венера	Земя	Марс	Юпитер	Сатурн	Уран	Нептун	Плутон
r	0.2277	-0.2272	0.4628	0.6951	-2.8951	4.3984	3.1796	7.4043	-20.502
	-0.3701	-0.6873	0.8727	1.3294	4.403	-8.9646	-19.1726	-29.2569	-21.1252
	-0.0154	-0.0428	0	0.0472	0.1105	-0.433	-0.2366	-0.8266	-3.9164
v	1.065	1.1115	-0.8992	-0.6904	-0.3723	0.274	0.2238	0.1757	0.1454
	0.9229	-0.3734	0.465	0.4464	-0.2208	0.1421	0.0268	0.0458	-0.1339
	0.1717	-0.0064	0	-0.0035	-0.0034	0.0009	0.0012	-0.0026	-0.0543
r	0.43484	0.72516	0.98779	1.5009	5.2707	9.9949	19.4359	30.1906	29.6976
v	1.4197	1.1726	1.0123	0.82215	0.4329	0.30865	0.22537	0.18163	0.20498

Задача 2:Пресметнете елементите на Делоне и Поанкаре (от първи и втори вид) в деня, в който сте родени

От Теорема: Елементите на Делоне – L,G, Θ ,I,g, θ , където (I,L), (G,g) и (Θ , θ) са спрегнати канонични променливи, се изразяват чрез орбиталните елементи:

- а дължина на голямата полуос,
- е екцентрицитет,
- і наклонение на плоскостта на орбитата,
- I средна аномалия, (10 е средната аномалия в момента t0),
- $g + \theta дължина на перихелия,$
- **0** дължина на възела.

Както следва:

$$L=\mu\sqrt{\gamma.a}$$

G=
$$\mu$$
. $\sqrt{\gamma . a(1 - e^2)} = L$. $\sqrt{(1 - e^2)}$
 $\Theta = \mu$. $\sqrt{\gamma . a(1 - e^2)}$ $\cos i = G.\cos i$

Като при това I,g и θ съвпадат и в двата случая.

Елементите на Делоне – L,G, Θ,I,g, θ са константи с хамилтони:

$$\hat{H} = - \mu^3 y^2$$

Обръщаме θ в радиани (* $\Pi/180$)

Обръщаме і в градуси (* $\Pi/180$)

То е момента на преминаване през перихелия на планета (начало на епоха).

$$1 = \sqrt{\gamma}. a^{-\frac{3}{2}} (t-To)$$

$$u - e.sin(u)$$

 $u = l + e.sin(l + e.sin(l))$

$$\boldsymbol{n} = \sqrt{\frac{\gamma}{a^3}}$$

Въвеждаме t=времето от рождената дата до 2000г.

(Рождена дата: 24.11.1990г. => t = 9.10335<math>)

$$l = n.(t(2\pi) - To)$$

И чрез $\lambda = I + g + \theta$ (дължина на епохата) ще можем да изразим елементите от двете системи на Поанкаре, и по-точно:

Първа система от шест елемента, характеризираща орбитите на планетите:

L, L-G, G-
$$\Theta$$

 λ , -g- θ , - θ

И втора система:

L,
$$\xi := \sqrt{2(L-G)} \cos(g+\theta)$$
, $p := \sqrt{2(G-\Theta)} \cos(\theta)$

$$\lambda, \qquad \eta := -\sqrt{2(L-G)} \sin(g+\theta), \qquad q := -\sqrt{2(G-\Theta)} \sin(\theta)$$

Описаните процедури се повтарят за всяка планета поотделно. И получаваме следната таблица:

	Меркури	ій		Венера			Земя			
L		1.0328E-07	•		2.0814E-06	5	3.0404E-06			
G		1.0108E-07	•		2.0814E-06	ò	3.0400E-06			
Θ		1.0033E-07	•		2.0777E-06	<u> </u>	3.0400E-06			
1		2.4063E+02	2		9.3920E+01	L	5.7155E+01			
g		5.0840E-01			9.5860E-01		1.7966E+00			
θ		8.4350E-01			1.3383E+00)	0.0000E+00			
Н	-	-2.1449E-07	7		-1.6928E-06	5	-1.5202E-06			
Първа с-ма	6.2210E -01	1.3200E -02	4.5000E -03	8.5030E -01	1.5305E -05	1.5000E -03	1.0000E +00	1.2801E -04	0.0000E +00	
на Поанк аре	4.4026E +00	- 1.3519E +00	- 8.4350E -01	3.1761E +00	- 2.2969E +00	- 1.3383E +00	1.7534E +00	- 1.7966E +00	0.0000E +00	
Втора с-ма	6.2210E -01	1.4384E -05	2.5823E -05	8.5030E -01	5.7473E -06	1.9688E -05	1.0000E +00	- 6.2462E -06	0.0000E +00	
на Поанк аре	4.4026E +00	- 6.4652E -05	- 2.9014E -05	3.1761E +00	- 6.4729E -06	- 8.3148E -05	1.7534E +00	- 2.7192E -05	0.0000E +00	

	Марс			Юпитер			Сатурн			
L	3	3.9826E-07	7		2.2000E-03	3	8.8298E-04			
G	3	3.9654E-07	7		2.2000E-03	3	8.8174E-04			
Θ	3	3.9633E-07	7		2.2000E-03	3		8.8091E-04	ļ	
ı	3	3.0771E+0	1		5.1641E+00)	1.1981E+00			
g	-:	1.2829E+0	0	-	·1.4965E+0	0	-3.6760E-01			
θ	8	8.6500E-01	L		1.7536E+00)	1.9838E+00			
Н	-	1.0595E-0	7		-9.1860E-0	5	-1.4995E-05			
Първа с-ма	1.2341E +00	5.3000 E-03	6.3977E -04	2.2808E +00	2.6000E -03	5.8999E -04	3.0880E +00	4.3000E -03	2.9000E -03	
на Поанк аре	- 7.9500E -02	4.1790 E-01	- 8.6500E -01	6.0030E -01	- 2.5710E -01	- 1.7536E +00	8.7190E -01	- 1.6161E +00	- 1.9838E +00	
Втора с-ма	1.2341E +00	5.3698 E-05	1.3181E -05	2.2808E +00	2.2000E -03	1.9299E -04	3.0880E +00	7.1412E -05	5.1684E -04	
на Поанк аре	- 7.9500E -02	2.3844 E-05	- 1.5466E -05	6.0030E -01	- 5.6977E -04	- 1.0000E -03	8.7190E -01	- 1.6000E -03	- 1.2000E -03	

	Уран			Нептун			Плутон			
L		1.9127E-04	ļ		2.8263E-04	ļ	4.6544E-08			
G		1.9106E-04			2.8262E-04	ļ	4.5090E-08			
Θ		1.9104E-04	1		2.8249E-04	ļ	4.3088E-08			
I	,	3.1638E+00)	-	1.3999E+0	0	4.8990E-01			
g		1.6919E+00)	-	1.5153E+0	0	1.9856E+00			
θ		1.2918E+00)		2.3001E+00)	1.9252E+00			
Н		-1.1377E-0	õ	-	8.5709E-0	7	-9.3807E-11			
Първа	4.3805E	4.8000E	3.9719E	5.4835E	1.7548E	2.6000E	6.2835E	1.9630E	2.7030E	
с-ма	+00	-03	-04	+00	-04	-03	+00	-01	-01	
на Поанк аре	5.4670E +00	- 2.9837E +00	- 1.2918E +00	- 9.6200E -01	- 7.8480E -01	- 2.3001E +00	4.1701E +00	- 3.9107E +00	- 1.9252E +00	
		-				-		-	-	
Втора	4.3805E	6.4210E	5.1285E	5.4835E	9.5162E	3.4604E	6.2835E	3.8747E	2.1959E	
с-ма	+00	-04	-05	+00	-05	-04	+00	-05	-05	
на Поанк аре	5.4670E +00	- 1.0223E -04	- 1.7904E -04	- 9.6200E -01	- 9.5042E -05	- 3.8724E -04	4.1701E +00	3.7507E -05	- 5.9354E -05	

Функции за реализиране на решенията:

Функции за Задача 1:

Дефиниране на фунцкия "zad1"

```
function res = zad1(a, e, i, L, w, Omega, miu, t)
  tita = Omega*pi/180;
  q = (w - Omega)*pi/180;
  i = i*pi/180;
  Tita = [\cos(tita), -\sin(tita), 0;
        sin(tita) , cos(tita), 0 ;
          0 , 0 ,1];
     I = [\cos(i), 0, -\sin(i);
         0 ,1 , 0 ;
        sin(i), 0, cos(i)];
    G = [\cos(q), -\sin(q), 0;
        sin(g), cos(g), 0;
         0 , 0 ,1];
  Q = Tita*I*G;
  gama = 1 + miu;
  n = sqrt(qama/a^3);
  to = ((w - L)/n)*pi/180;
  I = n*(-t*2*pi - to);
  u = I + e*sin(I + e*sin(I));
  r = Q*a*[cos(u)-e ; sin(u)*sqrt(1-e^2) ; 0 ]
```

```
 v = Q^*[-\sin(u);\cos(u)^* + \sin(1-e^2);0]^* + a^* + n/(1-e^*\cos(u))   disp(['|r|=',num2str(norm(r))])   end
```

Дефиниране на фунцкия "Zad11"

```
function res=zad11(d)
my_time=9.103353867214237;
zad1(d(1),d(2),d(3),d(4),d(5),d(6),d(7),my_time)
end
```

Дефиниране на функция "pusk"

Функции за задача 2:

Дефиниране на функция "elements"

```
function res = elements(a, e, i, L, w, Omega, miu,t)
i = i*pi/180;
n = sqrt(1/a^3);
to = ((w - L)/n)*pi/180;
gama = 1 + miu;
EL=miu*sqrt(gama*a)
GE=EL*sqrt(1-e^2)
TITADEBELA=GE*cos(i)
I = n*(t*2*pi - to)
g = (w - Omega)*pi/180
tita = Omega*pi/180
H=-miu*gama/(2*a)
P11=sqrt(a)
P12=(EL-GE)
P13=(GE-TITADEBELA)
P14=L*pi/180
P15=-g-tita
P16=-tita
P21=P11
P22=sqrt(2*(EL-GE))*cos(g+tita)
P23=sqrt(2*(GE-TITADEBELA))*cos(tita)
P24=P14
```

```
P25=-sqrt(2*(EL-GE))*sin(g+tita)
P26=-sqrt(2*(GE-TITADEBELA))*sin(tita)
end
```

Дефиниране на функция "puskelements"

```
d=[0.387 0.205 7.004 252.250 77.457 48.330 1/6023600;
  0.723 0.006 3.394 181.979 131.602 76.679 1/408523;
  1 0.016 0 100.464 102.937 0 1/328900.5;
  1.523 0.093 1.849 -4.553 -23.943 49.559 1/3098708;
  5.202 0.048 1.304 34.396 14.728 100.473 1/1047.34;
  9.536 0.053 2.485 49.954 92.598 113.662 1/3497.8;
  19.189 0.047 0.772 313.238 170.954 74.016 1/22902.9;
  30.069 0.008 1.770 -55.120 44.964 131.784 1/19402;
  39.482 0.248 17.140 238.929 224.068 110.303
1/135000000];
my time=9.103353867214237;
for k=1:9
  disp(['planeta ',num2str(k)])
elements(d(k,1),d(k,2),d(k,3),d(k,4),d(k,5),d(k,6),d(k,7),my_ti
me)
end
```