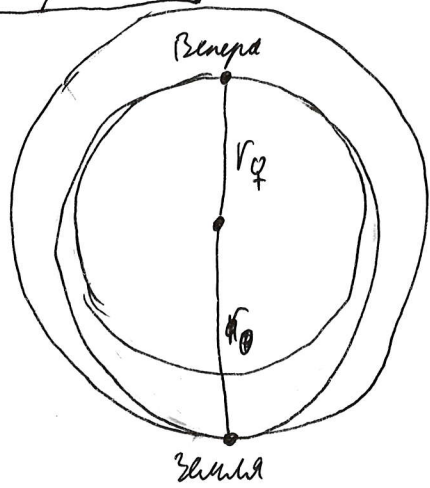


**Задача 11**



$r_{\oplus} = 1 \text{ a.e.}$     $r_{\phi} = 0,72 \text{ a.e.}$    Т.к мы двигаемся по эллипсу то большая полуось орбиты спутника

$$a_c = \frac{r_{\oplus} + r_{\phi}}{2} = \frac{1,72}{2} = 0,86 \text{ a.e.}$$

из III обобщенного закона Кеплера

$$\left(\frac{T_c}{T_{\oplus}}\right)^2 = \left(\frac{a_c}{r_{\oplus}}\right)^3 \quad (\text{сравним орбиту спутника с земной})$$

$(r_{\oplus} = 1 \text{ a.e.} \Rightarrow \frac{a_c}{r_{\oplus}} = a_c)$

$$\Rightarrow T_c = \sqrt{a_c^2 \cdot a_c} \quad T_{\oplus} \approx 0,86 \text{ a.e.} \cdot 0,93 \text{ a.e.} \quad T_{\oplus} \approx 0,8 T_{\oplus}$$

Т.к спутник движется лишь от Венеры, то он преодолит половину своей орбиты  $\Rightarrow$  и половину времени  $\Rightarrow t = \frac{1}{2} \cdot 0,8 T_{\oplus} = 0,4 T_{\oplus}$

$$t = \frac{4}{10} \cdot 365 = 146 \text{ дней с 12 февраля}$$

$(28-12) + 31 + 30 + 31 + 30 = 138 \text{ дней до 1 июля} \Rightarrow$  АМС прилетит к нам Венеру  $146 - 138 = 8 \text{ июля}$

Ответ: 8 июля 1961 года

**Задача 12**

(можно проверить так, что спутник вращается вокруг солнца, а в сторону этого его солнечная сутка календарного времени, но отличие будет крайне маленькое  $\frac{4 \cdot 24}{4 \cdot 365} \ll 0,1 \Rightarrow$  можно это не учитывать)

длина экватора у спутника  $l_{\text{экв}} = 2\pi R \approx 2 \cdot 3,14 \cdot \left(\frac{600 \text{ км}}{2}\right) \approx 1884 \text{ км}$

скорость обращения спутника  $v_c = \frac{l_{\text{экв}}}{t} = \frac{1884 \text{ км}}{24 \cdot 4} = \frac{471}{24} \approx \frac{480}{24} \cdot \frac{10}{25} = \approx 19,6$

есть 2 варианта, когда спутник движется в сторону вращения экватора и в противоположную.

①  $v_{\text{обш}} = v_c + v_{\text{п}} = 22,6 \text{ км/ч.}$  и надо проехать  $\frac{l_{\text{экв}}}{4} = 471 \text{ км} \Rightarrow$

$$t_1 = \frac{471 \text{ км}}{22,6 \text{ км/ч}} \approx 20,8 \text{ ч} \Rightarrow v_1 = v_{\text{п}} \cdot t_1 = 3 \cdot 20,8 = 62,4 \text{ км}$$

или  $\beta_1 = \frac{62,4}{1884} = 0,033 \quad (3,3\% \text{ экватора})$



## Задача 12 (продолжение)

②



$$V_{\text{орбиты}} = V_c - V_{\pi} = 16,6$$

$$t_2 = \frac{471 \text{ км}}{16,6 \text{ км/ч}} = 28,4 \text{ ч}$$

$$\beta_2 = \frac{85,2}{1884} \approx 0,045 \text{ (4,5\% экватора)}$$

$$\text{напр пролетать } \frac{L_{\text{экв}}}{v} = 171 \text{ км}$$

$$V_2 = V_{\pi} \cdot t_2 = 16,6 \cdot 3 = 85,2 \text{ км}$$

Ответ: 0,033 или 0,045 от всего экватора от центра пролетать

## Задача 15

Если комета затмевает диск охватывает на  $0,75''$ , то звезда одинаковые т.к. из формулы Полюса  $\frac{E_1}{E_2} = 10^{0,4 \Delta m} = 10^{0,4 \cdot 0,75} \approx 20^{\frac{3}{10}} = \sqrt[10]{1000} \approx 2 \Rightarrow$  при затмении  $E$  падает в 2 раза, что можно

считать полными перекрытия одной из звезды другой

(если звезда не равна, то диск не может всегда падать только на  $0,75''$ )  
 $\Rightarrow$  применим III закон Кеплера.

$$\frac{T^2}{a^3} = \frac{4\pi^2}{GM}$$

заметьте, что  $T = 2,88 = 176 \text{ ч}$  (покрытие - комета над поверхностью)  
 так же заметим, что  $\frac{176}{2 \cdot 1824} \approx \frac{1}{50}$

$$\Rightarrow \left(\frac{a}{a_{\oplus}}\right)^3 = \frac{\left(\frac{1}{50}\right)^2 T^2 \cdot 1,8 M_{\odot}}{T_{\oplus}^2 \cdot M_{\odot}} \quad \left( \begin{array}{l} \text{1824 - пол года (182 дня - пол года)} \\ \Rightarrow 176 \text{ часов короче года} \\ \text{примерно } \frac{1}{50} \text{ раз} \end{array} \right)$$

$$\left( a^3 = \frac{T^2 \cdot GM}{4\pi^2} \right)$$

$$\Rightarrow a \approx \frac{1}{11} a_{\oplus} \approx 0,1 a. e.$$

т.к. звезда равна, то масса кометы  $\frac{1,8 M_{\odot}}{2} = 0,9 M_{\odot}$

т.к. они чуть легче солнца, но они ближе к ядру  $K \Rightarrow$  больше крайних длин в спектре  $\Rightarrow$  темного цвета с небольшим оттенком оранжевого

Ответ: радиус  $a = 0,1 a. e$ ; масса  $0,9 M_{\odot}$ ; цвет темно-оранжевый (наверно так и есть)

**Задача 14**

время обращения звезды

\* 2 года отсчитывать 123, когда поверю про эту систему (кроме звезды - 123)

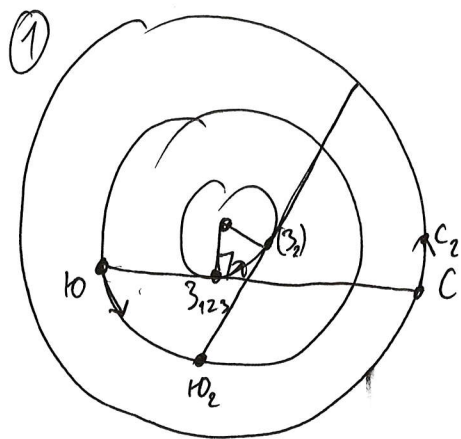
найдем период обращения юпитера.  $T = \sqrt{\frac{4 \pi^2 a^3}{GM}}$  III закон Кеплера  
сравним его с земным

$$\left(\frac{T_{10}}{T_{\oplus}}\right)^2 = \frac{a_{10}^3 M_{\oplus}}{a_{\oplus}^3 \cdot 1,2 M_{\oplus}} = \frac{8^3}{1,2} = 426,6 \Rightarrow T_{10} = 20,5 T_{\oplus}$$

тогда найдем  $T_c$  через III обобщенный закон Кеплера.

$$\left(\frac{T_c}{T_{10}}\right)^2 = \left(\frac{a_c}{a_{10}}\right)^3 \Rightarrow T_c = \sqrt{1,5^3} = 1,5 \cdot \sqrt{1,5} \approx 1,8 \cdot T_{10} \approx 36,9 \text{ лет}$$

(точность тут не очень важна, главное, что  $T_c$  очень большой)



конфигурация когда в надене радиус на хоризонте повторится через  $S$  (интервал)

$$\frac{1}{S} = \frac{1}{2} - \frac{1}{20,5} \Rightarrow S \approx 2,22 \text{ года}$$

$T_{3123} \parallel 2$        $T_{10} \parallel 20,5$

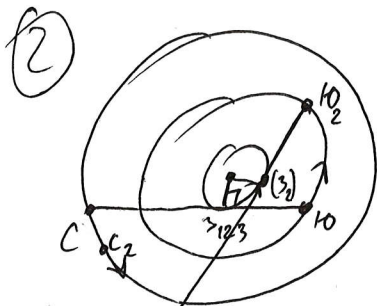
(т.е. пройдем 1 оборот и еще  
если повернем почти на  
 $90^\circ$ )

за 2,22 года ~~мы~~ Сатурн пройдет

$$\frac{2,22}{36,9} \approx 0,06 \text{ гми} - \text{это очень мало}$$

(по сравнению с 0,22 у Земли 123)

т.е. Сатурн почти не сдвинется (или сдвинется очень мало)



(12) (второе положение)

тогда есть 2 случая зависимости от начального положения.  
в 1. на Сатурн почти уйдешь, а во 2. нет.



## Задача 13

\* радиолокация — время за которое сигнал дойдет до астероида и обратно

Найти радиус орбиты астероида из III условия

Закон Кеплера (сравним с Землей)

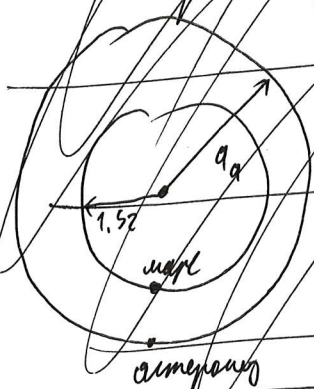
$$\left(\frac{T_a}{T_\oplus}\right)^2 = \left(\frac{a_a}{a_\oplus}\right)^3 \Rightarrow T_a^2 = a_a^3 \Rightarrow a_a = \sqrt[3]{T_a^2} = \sqrt[3]{4} \approx 1,59 \text{ a.e.}$$

(это примерно и есть радиус орбиты астероида)

Найти время первого отражения астероида

т.к. расстояние между 2 рога, то  $S=2 \Rightarrow$

$$\frac{1}{S} = \frac{1}{T_u} - \frac{1}{T_a}$$



## предварительное решение

найти время первого отражения астероида в Марсианских рогах

$$S=2 \Rightarrow \frac{1}{S} = \frac{1}{T_u} - \frac{1}{T_a}$$

$$\frac{1}{2} = \frac{1}{1} - \frac{1}{T_a} \Rightarrow T_a = 2 \text{ марс. года.}$$



по III условию закону Кеплера (сравним с Марсом)

$$\left(\frac{T_a}{T_m}\right)^2 = \left(\frac{a_a}{a_m}\right)^3$$

$$(2)^2 = \left(\frac{a_a}{1,52 \text{ a.e.}}\right)^3 \Rightarrow a_a = \sqrt[3]{4} \cdot 1,52 \approx 1,59 \cdot 1,52 = 2,42 \text{ a.e.}$$

$$\Rightarrow \Delta a = a_a - a_m = 2,42 - 1,52 = 0,9 \text{ a.e.} = 0,9 \cdot 1,5 \cdot 10^8 \text{ км} = 1,35 \cdot 10^8$$

$$c = 3 \cdot 10^8 \text{ км/с}; t_{\text{туда в сторону}} = \frac{\Delta a}{c} = \frac{1,35 \cdot 10^8 \text{ км}}{3 \cdot 10^8 \text{ км/с}} = 4,5 \cdot 10^2 = 450 \text{ сек.}$$

### Задача из программы

⇒ время радиолокации =  $2 \cdot 450 = 900$  сек = 15 мин

Т.к. сигнал передается в минимальном количестве, то

Солнце - Марс - астероид на 1 прямой ⇒ освещенной является  $\frac{1}{2}$  поверхности

Ответ: 900 сек и  $\frac{1}{2}$  поверхности

