

Задача N1.

Предельно пометко, что в данном контексте аккрецирующая масса M - это суммарная масса N почти одинаковых звезд, упавших на черную дыру, т.е. $M = N M_0$ (по условию, все эти звезды похожи на Солнце). Значит, энергия покоя этой массы $E_0 = M c^2 = N M_0 c^2$. Важно, что мы заехали лишь энергию, выделяющуюся ~~т~~ в виде излучения \Rightarrow
 $\Rightarrow E = \frac{E_0}{2} = 10^{55} \text{ Дж}$. Таким образом, мы получаем, что
 $N M_0 c^2 = 2E \Rightarrow N = \frac{2E}{M_0 c^2}$. Это и есть искомая ф-ла.

С учетом $M_0 = 2 \cdot 10^{30} \text{ кг}$ и $c = 3 \cdot 10^8 \frac{\text{см}}{\text{с}}$, получим итоговый ответ в виде $N = \frac{2 \cdot 10^{55}}{2 \cdot 10^{30} \cdot 9 \cdot 10^{16}} = \frac{10^{55}}{9 \cdot 10^{46}} = \frac{10^9}{9} \approx 10^8$ Солнцу.

Такая точность для оценки вполне сойдет.

Ответ: на 4А упало примерно 10^8 звезд солнечного типа.

Задача N2.

Сначала обсудим, за 2ч до какой кульминации звезды видел наблюдатель из Санкт-Петербурга. Высота звезды в кульминациях $h_{\text{вк}} = 90^\circ - \varphi + \delta = 90^\circ - 60^\circ - 3^\circ = 27^\circ$;
 $h_{\text{нк}} = -90^\circ + \varphi + \delta = -90^\circ + 60^\circ - 3^\circ = -33^\circ \approx -h_{\text{вк}}$. Т.е. звезда была, очевидно, видна, т.е. $h > 0$, то астроном видел ее явно перед верхней кульминацией. (Стоит отметить, что раз $|h_{\text{вк}}| \approx |h_{\text{нк}}|$, то в первом приближении звезда, являясь экваториальной, заходит за горизонт и восходит ~~через~~ посередине между кульминациями, т.е. через Бетельзеве)
 Здесь мы углы координаты Санкт-Петербурга: $\varphi = 60^\circ$; $\lambda = 30^\circ$.
 Заметим, что разница звездного времени между СПб и Ханганью составляет $\Delta T = \frac{\Delta \lambda}{15} \approx \frac{72,5}{15} \approx 5 \text{ часов}$, т.е. Мира Кита кульминировала

там $5^h - 2^h = 3^h$ назад. Но важно учесть, что ситуация с выходом и заходом звезды в Хатанге очень похожая, т.к. экваториальность Марса никто не отменил, а в Хатанге $\lambda_{\text{жк}} = 15^\circ$, $\mu_{\text{жк}} = -21^\circ$.

Если считать движение звезды вдоль небесного меридиана (т.е. изм. высоты над горизонтом) ~~не~~ равномерным между кульминациями, что мы для простоты (чтобы не лезть в сферическую тригонометрию) и сделаем, то путь между в.к. и заходом Мира Кита пройдёт за $\Delta t = \frac{15^\circ}{36^\circ} = \frac{5}{12} \cdot 12^h \approx 5^h$. Пока что прошло всего 3 часа с момента в.к., т.е. ещё полчаса (конечно не звёздных, но здесь фактор $\frac{24^h}{23^h 56^m}$ роли не играет) Мира Кита будет над горизонтом в Хатанге, и теоретически в течение получаса друг астронома вполне может найти её на небе!

Ответ: может, если, конечно, погода позволит :))

Задача 3.

В первом приближении можно считать, что обсерватория имела форму сферы (шара) с диаметром 14 м, т.е. радиус $r = 7$ м. Теперь надо бы осознать, почему "догнать" вращение вокруг своей оси разрушило спутник? Скорее всего, во всем виноваты гравитационные силы. В самом деле, обычно именно они удерживают тела и части тел вместе.

Однако, если заставить спутник вращаться так, чтобы относительно него внешние "слои" крутились с хотя бы

II космической скоростью, эти части оболочки не смогут удерживаться вместе и разлетятся, разрушив спутник.



В данном контексте мы можем игнорировать притяжение других объектов, ибо в силу $2g \ll \omega^2 r \ll R \ll R_\oplus$ эти силы гравитационные компенсируются в масштабах самой станции

Итак, в предельном случае мы хотим
исследовать (оценочно) период вращения
обсерватории, при котором ~~наши~~ её оболочка

вращается с Π осевой скоростью. Пусть осевой
период равен T , масса обсерватории M (центр тяжести,
~~наши~~ как видно из рисунка, расположен в точке O)

Тогда, с одной стороны, $v_{\Pi} = \sqrt{\frac{2GM}{r}}$, а с другой же
составляет $v_{\Pi} = \frac{2\pi r}{T} \Rightarrow \frac{2GM}{r} = \frac{4\pi^2 r^2}{T^2} \Rightarrow 2GM T^2 = 4\pi^2 r^3$

Отсюда $T = 2\pi \sqrt{\frac{r^3}{2GM}}$. Вспомним, что станция у нас

примерно шарик $\Rightarrow M = V\rho = \frac{4}{3}\pi r^3 \rho \approx 4r^3 \rho$, откуда

$$\text{иоргановской } T = 2\pi \sqrt{\frac{1}{8\rho r}} \approx 3 \sqrt{\frac{1}{\rho r}} \approx 3 \sqrt{\frac{1}{10^4 \cdot 10^{-11}}} = \sqrt{\frac{9}{2 \cdot 10^{-11}}}$$

Теперь, имея, ~~наши~~ надо оценить плотность станции (среднюю)
в $\frac{\mu\text{з}}{\text{см}^3}$ и получить ответ T в секундах. Скорее всего, обсерватория
была сделана из каких-нибудь металлов, так что в общем

$$\rho \approx 10 \frac{\mu\text{з}}{\text{см}^3} = 10^4 \frac{\mu\text{з}}{\text{см}^3} \text{ - Тогда } T = \sqrt{\frac{9}{10^4 \cdot 10^{-11}}} = \sqrt{\frac{9 \cdot 10^7}{10}} \approx 3 \sqrt{\frac{10^7}{10}} = 3000 \text{ с}$$

В итоге, оценочный период $T \approx \frac{5}{8} \text{ часа} = 50 \text{ минут}$

Ответ: должно быть, $T \approx 50$ минут (если все правильно
пошел и посчитал,
а то какой-то нелепый
ответ получился...)

Задача №4.

Две планеты хорошо бы кометы, чему равен орбитальный
период Меркурия. Это можно сделать, используя Π Зенкера:

$$\left(\frac{T_M}{T_{\odot}}\right)^2 = \left(\frac{a_M}{a_{\odot}}\right)^3 \Rightarrow T_{M, \text{лет}}^2 = a_{M, \text{а.е.}}^3 \Rightarrow T_M = a_M^{\frac{3}{2}}$$

Вотки, что $a_M \approx 0,4 \text{ а.е.}$, получается $T_M = \sqrt{0,064} = 0,8 \cdot \sqrt{10} \approx \frac{1}{4} \text{ года}$
 $\Rightarrow T_{M, \text{мин}} = \frac{1}{60} T_M = \frac{1}{240} \text{ года}$. Значит, что в году примерно
 $3 \cdot 10^7$ секунд, $T_{M, \text{мин}} = \frac{3 \cdot 10^7}{240} \approx \frac{1}{8} \cdot 10^6 = 125 \cdot 10^3$ секунд.

Теперь посчитаем массу белого карлика M .

Ясно, что $M = V\rho$, где $V = \frac{4}{3}\pi R_{\odot}^3 \approx 4R_{\odot}^3$,
ведь звезда имеет форму шара земного радиуса.

$$\text{Тогда } M = 4R_{\odot}^3 \rho = 4(63 \cdot 10^5)^3 \cdot 9 \cdot 10^8 = 6^2 \cdot 6^3 \cdot 10^{26} = 6^5 10^{26} \text{ кг.}$$

Запишем уравнение движения планеты вокруг звезды:

$$GM^2 = 4\pi^2 r^3 \Rightarrow r = \sqrt[3]{\frac{GM^2 T^2}{4\pi^2}} - \text{радиус орбиты планеты}$$

$$\text{Посчитаем: } r \approx \sqrt[3]{\frac{6 \cdot 6^5 \cdot 10^{26} \cdot 10^{-11} \cdot (5^3 \cdot 10^3)^2}{4 \cdot 9}} = \sqrt[3]{\frac{30^6 \cdot 10^{21}}{36}} = 9 \cdot 10^9 \sqrt[3]{\frac{1}{36}} =$$

$$= \frac{9 \cdot 10^9}{\sqrt[3]{36}}. \text{ С учетом } 36 \approx 3,3^3, \text{ получим } r \approx \frac{3 \cdot 10^9}{1,1} \approx 2,7 \cdot 10^9 \text{ м}$$

Т.е. $r \approx 2,7 \cdot 10^6 \text{ км}$. Видно, что $r \gg R_{\odot}$.

Что было, когда звезда ~~была~~ была красным гигантом?

По условию, она имела массу $2M$, но предельно компактно,
что и плотность её ρ_3 была совсем другой. Тогда её радиус R
в те времена определяется из $2M = \frac{4}{3}\pi R^3 \rho_3 \approx 4R^3 \rho_3$ или

$$R = \sqrt[3]{\frac{M}{2\rho_3}}, \text{ Аналогично, будем как оценить плотность звезды?}$$

Ясно, что за такой оценкой можно взять плотности Солнца

$$\rho_{\odot} \approx 1200 \frac{\text{кг}}{\text{м}^3}, \text{ Но Солнце - желтый карлик, и оно должно}$$

быть достаточно плотнее, чем рыхлые гиганты. Все же
мы знаем, что в конце своей жизни Солнце превратится
в красного гиганта, раздувшись до орбиты Земли. Посчитаем
его плотность тогда и примем её за $\rho_3 \approx \frac{M_{\odot}}{4R_{\oplus}^3} = \frac{2 \cdot 10^{30}}{4(63 \cdot 10^5)^3} \approx 1,5^3 \frac{\text{кг}}{\text{м}^3}$

$$\text{Тогда } R = \sqrt[3]{\frac{6^5 \cdot 10^{26} \cdot 1,5^3}{4}} \approx 15 \cdot 10^9 \sqrt[3]{600} \approx 10^{10} \text{ м} = 10^7 \text{ км} \approx r, \text{ т.е.}$$

с точностью до порядка звезда может достичь орбиты
дизопланеты. Однако же если $\rho_3 > \rho_{\odot, \text{новое}}$, то $R \ll r$. [$R \sim r$]

$$\text{Там, при } \rho_3 = \rho_{\odot} \approx 1200 \frac{\text{кг}}{\text{м}^3} \left(\rho_{\odot} = \frac{M_{\odot}}{4R_{\odot}^3} = \frac{2 \cdot 10^{30}}{4(63 \cdot 10^5)^3} \approx \frac{10^6}{800} = \frac{10^9}{8} \approx 1200 \frac{\text{кг}}{\text{м}^3} \right)$$

$$R = \sqrt[3]{\frac{6^5 \cdot 10^{26}}{2400}} = \sqrt[3]{6^4 \cdot 10^{24}} \approx 6 \cdot 10^8 \text{ м} = 6 \cdot 10^5 \text{ км} \ll 2,7 \cdot 10^6 \text{ км} = r. \Rightarrow$$

\Rightarrow во все, планета могла там находиться, но скорее всего,

даже при пятикратном размытии между R и r излучение и короткая волна вблизи

маленький очень быстро сошли бы эту планету.

Ведь даже Меркурий, находясь на расстоянии $a_M = 0,4 \text{ а.е.} = 60 \cdot 10^6 \text{ км}$, имеет "фактор удаленности" от Солнца

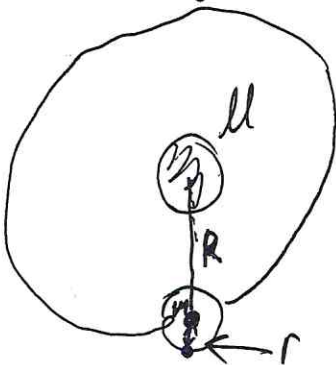
$$\frac{a_M}{R_{\odot}} = \frac{60 \cdot 10^6 \text{ км}}{7 \cdot 10^5 \text{ км}} = \frac{600}{7} \approx 85 \text{ раз, что, очевидно, много}$$

больше даже самого оптимистичного прогноза для этой экзопланеты. (свн $85 \rightarrow 5$). В итоге, если считать, что планеты так быть в то время не могли, и даже просто она была бы уничтожена красным гигантом.

Ответ: не могла существовать на этой орбите.

Задача N5.

Сначала для наглядности нарисуем картинку:



В этой задаче очень удобно провести аналогию с системой Солнце-Земля-Луна. Действительно, нам как бы просят посчитать период смены фаз Луны при наблюдении на Земле через параметры Солнца и Земли, т.е. её синодический месяц.

В самом деле, период смены фаз повторяющиеся фаз есть период, за который фазовые углы планеты ~~становятся~~ ^(спутника) ~~снова~~ ~~рав~~ повторяются. Это есть период повторения конфигураций относительно Солнца, который астрономы называют синодическим периодом S и который вычисляется как

$$\frac{1}{S} = \left| \frac{1}{T} - \frac{1}{t} \right| \Leftrightarrow S = \frac{Tt}{|T-t|}, \text{ где } T \text{ и } t - \text{сидерические}$$

периоды вращения планет (в нашем случае, ~~Земли и Луны~~ планеты и спутника, соответственно)

Таким образом, для вычисления S нам надо знать T планеты вокруг звезды и t спутника вокруг планеты. Эти величины легко вычисляются из уравнений орбит $GM\tau^2 = 4\pi^2 a^3$, где τ - период обращения, a - радиус орбиты, а M - масса центрального тела. Это соотношение с помощью ~~переходит~~ переходит в III обобщенный закон Кеплера при сравнении с землей:

$$\frac{M}{M_3} \left(\frac{\tau}{\tau_3} \right)^2 = \left(\frac{a}{a_3} \right)^3. \quad \text{Тогда } \tau = \tau_3 \sqrt{\frac{M_3(a)}{M(a_3)}}^3.$$

Период планеты T вычисляется из сравнения с системой Солнце - Земля:

$$T = T_{\oplus} \sqrt{\frac{M_{\odot}}{4M_{\odot}} \left(\frac{4a_{\oplus}}{a_{\oplus}} \right)^3} = 4T_{\oplus} = 4 \cdot 365,25 \text{ сут} = 1461 \text{ сут}$$

(с учетом $4a_{\oplus} = 4a_{\oplus}$). Аналогично, t вычисляется из сравнения с системой Земля - Луна:

$$t = t_{\text{л}} \sqrt{\frac{5 \cdot 10^{24}}{3 \cdot 10^{24}} \left(\frac{1000 \text{ тыс. км}}{388 \text{ тыс. км}} \right)^3} \approx 1,5 t_{\text{л}} = 1,5 \cdot 27,8 \text{ сут} \approx 31 \text{ сут}.$$

$$\text{Таким образом } T = 4T_{\oplus} \approx 4 \cdot 365,25 \text{ сут} \approx 1461 \text{ сут}.$$

Итак, теперь можно наконец вычислить и

$$\text{сам синодический период } S = \frac{Tt}{T-t} = \frac{1461 \cdot 31}{1461-31} = \frac{45291}{1430} \approx 31,7 \text{ сут}$$

Ответ довольно логичный, ведь большая ретардация марса происходит в значительном повороте планеты вокруг солнца её звездой за один «спутниковый месяц», который почти равен лунному синодическому \Rightarrow происходит задержка фазы всего на $\approx 0,7$ сут / ^{лунный} синод.

Разумеется, мы не учли собственного вращения самой планеты с наблюдателем, но оно на орбиту и не влияет.

Ответ: период повторения фаз спутника составляет $\approx 31,7$ суток.