# Казначеев М.А.

# Лабораторная работа №Д-2

Проверка теоремы Гюйгенса-Штейнера с помомщью трифилярного подвеса

# Содержание

Ι	Теоретические сведения	2
II	Схема установки	3
III	Результаты измерений и обработка данных	3
IV	Вывод	7
$\mathbf{V}$	Контрольные вопросы	7

#### Аннотация

**Цель работы:** Проверить теорему Гюйгенса-Штейнера при помощи трифилярного подвеса.

**В работе используются:** Трифилярный подвес, конус, кольцо, цилиндр, штангенциркуль, электронный секундомер.

#### I Теоретические сведения

Пусть масса вращающейся платформы D (см. рисунок 1) равна m и при вращении она поднимается на высоту h. Тогда приращение потенциальной энергии определяется формулой

$$U = mgh$$
,

где g — ускорение свободного падения. При прохождении положения равновесия во время вращения в другом направлении, кинетическая энергия платформы равна

$$K = \frac{I\omega_0^2}{2},$$

где I — момент инерции платформы, а  $\omega_0$  — её угловая скорость в этот момент. Исключая работу сил трения, запишем закон сохранения энергии:

$$K_i + U_i = \text{const.} \tag{1}$$

При достижении высоты h, платформа имеет только потенциальную энергию, а в положении равновесия — только кинетическую. Тогда

$$K = U \Leftrightarrow \frac{I\omega_0^2}{2} = mgh. \tag{2}$$

Поскольку платформа совершает гармонические колебания, то имеет место запись

$$\varphi = \varphi_0 \sin \frac{2\pi}{T} t,$$

где  $\varphi$  — угловое смещение платформы от положения равновесия,  $\varphi_0$  — амплитуда смещения, T — период колебаний, t — время. Следовательно,

$$\omega = \frac{d\varphi}{dt} = \frac{2\pi}{T}\varphi_0 \cos \frac{2\pi}{T}t.$$

Отсюда видно, что в момент прохождения положения равновесия угловая скорость максимальна и равна

$$\omega_0 = \frac{2\pi}{T} \varphi_0.$$

Тогда, на основании уравнения (2),

$$mgh = \frac{I}{2} \left( \frac{2\pi}{T} \varphi_0 \right)^2 \tag{3}$$

Будем считать нити нерастяжимыми. В таком случае, нетрудно получить выражение \_

$$h = \frac{Rr}{2l}\varphi_0^2$$

(см. схему установки). Скомпонируем полученное с уравнением (3):

$$I = \frac{mgRr}{4\pi^2 l} T^2. (4)$$

Этой формулой можно пользоваться и для определения момента инерции системы "платформа + тело".

# II Схема установки

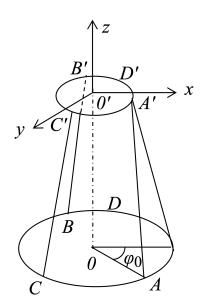


Рис. 1. Трифилярный подвес

На рисунке 1 изображён трифилярный подвес. Он состоит из подвижной круглой платформы D радиуса R, подвешенной к платформе D' радиуса r < R на трех симметрично расположенных нитях AA', BB', CC' длинами l. Платформа может совершать крутильные колебания вокруг вертикальной оси OO'. Центр тяжести при этом перемещается вертикально по оси вращения.

### III Результаты измерений и обработка данных

Определим время N=10 полных колебаний платформы, сообщая ей вращательный импульс. Измерения повторим 6 раз и вычислим период колебаний ненагруженной платформы по формуле

$$T = \frac{\langle t \rangle}{N},$$

где  $\langle t \rangle$  — среднее время N колебаний. Результаты (эти и дальнейшие) занесём в таблицу 1.

В используемой нами установке радиус нижней платформы составляет

$$R = 78,05 \pm 0,05 \text{ mm},$$

а верхней —

$$r = 28.85 \pm 0.05$$
 mm.

Масса нижней платформы равна

$$m_{\rm пл} = 51.6 \pm 0.01 \ \Gamma.$$

Нити, которыми нижняя платформа крепится к верхней, имеют длину

$$l = 70.0 \pm 0.2$$
 cm.

При данных значениях величин формула (4) принимает вид

$$I = 0.000799 \cdot mT^2.$$

Вычислим момент инерции платформы  $I_{\text{пл}}$  по формуле (4):

$$I_{\text{п.п}} = 0.000799 \cdot m_{\text{п.п}} T_{\text{п.п}}^2 \approx 1.70 \cdot 10^{-4} \text{ kg·m}^2.$$

Далее возьмём два одинаковых цилиндра массами

$$m = 500 \; \Gamma$$

и радиусами

$$R = 2.05 \pm 0.01$$
 cm.

Поставим их друг на друга в центр платформы. Вычислим момент инерции этой системы и занесём сведения в таблицу 1:

$$I_1 = 0.000799 \cdot (2m + m_{\text{iii}})T_1^2 \approx 3.89 \cdot 10^{-4} \text{ kg/m}^2.$$

Тогда момент инерции одного цилиндра относительно оси, проходящей через центр масс равен

$$I_0 = \frac{I_1 - I_{\text{пл}}}{2} \approx 1.10 \cdot 10^{-4} \text{ kg·m}^2.$$

Теперь положим цилиндры на платформу симметрично относительно оси вращения, так, чтобы каждый из них лежал на расстоянии

$$a = 6.35 \pm 0.07$$
 cm

от неё. Аналогичным образом определим момент инерции системы тел

$$I_2 = 0.000799 \cdot (2m + m_{\text{п.п}})T_2^2 \approx 44.84 \cdot 10^{-4} \text{ kg·m}^2$$

и каждого тела в отдельности

$$I_T = \frac{I_2 - I_{\text{пл}}}{2} = 21,57 \cdot 10^{-4} \text{ кг·м}^2.$$

Перейдём к вычислению погрешностей. Доверительную вероятность примем равной P=95%. Тогда коэффициент Стьюдента для n=6 измерений оказывается равным

$$t_P(n) = 2.57.$$

Для измерения времени систематическая погрешность высчитывается следующим образом:

$$\Delta t_{\rm np} = 0.01 \text{ c}, \quad \Delta t_{\rm okp} = P \cdot \frac{\Delta t_{\rm np}}{2} \approx 0.005 \text{ c},$$

$$\Delta t_{\rm chcr} = \sqrt{(\Delta t_{\rm np})^2 + (\Delta t_{\rm okp})^2} \approx 0.01 \text{ c}.$$

Средние ошибки измерений времени вычисляются по формуле

$$S = \sqrt{\frac{\sum_{i=1}^{n} (t_i - \langle t \rangle)^2}{n(n-1)}}.$$

Тело	Номер	$t_i$ , c	$\Delta t$ , c	<i>T</i> , c	$\Delta T$ , c	$arepsilon_T,\%$	$I,$ $\mathbf{K} \mathbf{\Gamma} \cdot \mathbf{M}^2 \cdot$ $\cdot 10^{-4}$	$\Delta I$ , $\text{K} \cdot \text{K} \cdot \text{M}^2 \cdot \cdot 10^{-4}$	$\varepsilon_I,\%$
	1	20,20	0,05	2,030	0,005	0,25	1,70	0,01	0,61
	2	20,36							
Пустая	3	20,23							
плат-	4	20,28							
форма	5	20,25							
	6	20,32							
	$\langle t \rangle$	20,27							
	1	6,79		0,680	0,003	0,44	3,89	0,04	0,94
Два	2	6,72	0,03						
тела в	3	6,76							
центре	4	6,75							
плат-	5	6,75							
формы	6	6,76							
	$\langle t \rangle$	6,76							
Два	1	22,83	0,15 2,3		0,015	0,65	44,84	0,60	1,34
тела на	2	23,06							
расстоя-	3	23,08							
нии а от	4	23,11		2,310					
центра	5	23,17							
плат-	6	23,22							
формы	$\langle t \rangle$	23,08							

Таблица 1. Результаты измерений и вычислений

Так,

$$S_{\text{пл}} \approx 0.02 \text{ c}, \quad S_1 \approx 0.01 \text{ c}, \quad S_2 \approx 0.06 \text{ c}.$$

Случайные ошибки вычислим по формуле

$$\Delta t_{\text{случ}} = t_P(n) \cdot S.$$

Тогда

$$\Delta t_{\rm cnyq,\; nn} \approx 0.05 \; {\rm c}, \quad \Delta t_{\rm cnyq,\; 1} \approx 0.03 \; {\rm c} \quad \Delta t_{\rm cnyq,\; 2} \approx 0.15 \; {\rm c}.$$

Наконец, по формуле

$$\Delta t = \sqrt{(\Delta t_{ ext{c,nyq}})^2 + (\Delta t_{ ext{cuct}})^2}$$

вычислим абсолютные полные погрешности и запишем результаты в таблицу 1.

Значения периодов получены в результате косвенных измерений, а значит полная абсолютная погрешность их измерения вычисляется по формуле

$$\Delta T = \sqrt{\left(\frac{\partial T}{\partial \langle t \rangle} \, \Delta t\right)^2} = \left|\frac{dT}{d \langle t \rangle} \, \Delta t\right| = \frac{\Delta t}{N},$$

а относительная — по формуле

$$\varepsilon_T = \frac{\Delta T}{T} \cdot 100\%.$$

Найдём погрешность нахождения момента инерции платформы:

$$\Delta I = \sqrt{\left(\frac{\partial I}{\partial m} \Delta m\right)^2 + \left(\frac{\partial I}{\partial R} \Delta R\right)^2 + \left(\frac{\partial I}{\partial r} \Delta r\right)^2 + \left(\frac{\partial I}{\partial l} \Delta l\right)^2 + \left(\frac{\partial I}{\partial T} \Delta T\right)^2}.$$

В результате имеем

$$\Delta I = \frac{g}{4\pi^2 l} T^2 \cdot \sqrt{\left(Rr \Delta m\right)^2 + \left(mr \Delta R\right)^2 + \left(mR \Delta r\right)^2 + \left(\frac{mRr}{l} \Delta l\right)^2 + \left(\frac{2mRr}{T} \Delta T\right)^2}.$$

Разделим полученное на I и умножим на 100%:

$$\varepsilon_I = \frac{\Delta I}{I} \cdot 100\% = \sqrt{\varepsilon_m^2 + \varepsilon_R^2 + \varepsilon_r^2 + \varepsilon_l^2 + 4\varepsilon_T^2}.$$

По той же формуле вычисляется относительная погрешность измерения момента инерции системы "платформа + тело", где

$$\varepsilon_m = \frac{0,001}{m}, \%; \quad \varepsilon_R \approx 0,06\%; \quad \varepsilon_r \approx 0,17\%; \quad \varepsilon_l \approx 0,29\%.$$

Тогда

$$\varepsilon_{I_{\rm C}} = \sqrt{\frac{10^{-6}}{m^2} + 4\varepsilon_T^2 + 0.1166}.$$

При этом,

$$\Delta I_{\rm C} = \varepsilon_{I_{\rm C}} \cdot I_{\rm C} \cdot 10^{-2},$$

как и для пустой платформы.

Однако, нас больше интересуют погрешности для тел в отдельности от платформы:

$$\Delta I = \frac{\sqrt{(\Delta I_{\rm C})^2 + (\Delta I_{\rm п.п.})^2}}{2}$$

И

$$\varepsilon_I = \frac{\Delta I}{I} \cdot 100\%.$$

По теореме Гюйгенса-Штейнера, момент инерции тела, расположенного на расстоянии a от оси, относительно этой оси равен

$$I = I_0 + ma^2.$$

Вычислим его и занесём данные в таблицу 2.

$I_0 \pm \Delta I_0,$ $\kappa_{\Gamma \cdot M}^2 \cdot 10^{-4}$	$arepsilon_{I_0},\%$	$I_T \pm \Delta I_T,$ $K\Gamma \cdot M^2 \cdot 10^{-4}$	$arepsilon_{I_T},\%$	а, м	$I$ , $\text{k} \cdot \text{k} \cdot \text{m}^2 \cdot 10^{-4}$
$1,10 \pm 0,02$	1,82%	$21,57 \pm 0,30$	1,39%	0,0635	21,26

Таблица 2. Сравнение экспериментальных и теоритических

# IV Вывод

Эксперимент проведён с хорошей точностью: относительные ошибки измерений не превышают 2%. Вычисленное теоретически по теореме Гюйгенса-Штейнера значение момента инерции I исследуемого тела практически лежит на отрезке  $[I_T - \Delta I_T, I_T + \Delta I_T]$  (до попадания в интервал не хватает лишь  $10^{-6}$  кг · м²). Таким образом, теорему Гюйгенса-Штейнера можно считать экспериментально подтверждённой.

### V Контрольные вопросы

1) Моментом инерции твёрдого тела относительно оси называется величина

$$I = \int r^2 \, dm,$$

где r — расстояние элемента массы dm тела до оси вращения. Эта величина является мерой инертности тела во вращательном движении вокруг оси. Она измеряется в  $\kappa r \cdot m^2$ .

**2)** Пусть имеется некоторое тело. Выберем в нём точку, расстояние от которой до оси O определяется радиус-вектором  $\vec{r}_O$  (при этом за точку O будем считать проекцию выбранной точки тела на ось O), а до оси  $A - \vec{r}_A$  (оси O и A параллельны). При этом расстояние между этими осями определяется радиус-вектором  $\vec{a}$  так, что

$$\vec{r}_A = \vec{r}_O - \vec{a}.$$

Возведём это уравнение в квадрат и умножим на массу точки dm:

$$r_A^2 dm = r_O^2 dm + a^2 dm - 2 (\vec{a}, \vec{r}_O dm).$$

Далее проинтегрируем результат:

$$\int r_A^2 dm = \int r_O^2 dm + a^2 \int dm - 2 \left( \vec{a}, \int \vec{r}_O dm \right).$$

Заметим, что

$$\int r_A^2 dm = I_A, \quad \int r_O^2 dm = I_O, \quad a^2 \int dm = ma^2.$$

Через  $\vec{R}_C$  обозначим компоненту вектора центра масс относительно точки O, которая перпендикулярна оси O. Тогда

$$\int \vec{r}_O \, dm = m\vec{R}_C$$

И

$$I_A = I_O + ma^2 - 2m\left(\vec{a}, \vec{R}_C\right).$$

Если точка O является центром масс C тела, то  $\vec{R}_C = \vec{0}$  и

$$I_A = I_C + ma^2.$$

Это и есть теорема Гюйгенса-Штейнера.

3) Закон сохранения энергии выражается уравнениями  $(1) \div (2)$  и пояснён в теоретических сведениях.

- 4) При выведении формулы мы полагаем, что можно исключить работу сил трения, а так же нити считать нерастяжимыми.
- **5)** Получение формул для вычисления ошибок описано в третьем разделе "Результаты измерений и обработка данных".