# МОСКОВСКИЙ ФИЗИКО-ТЕХНИЧЕСКИЙ ИНСТИТУТ (НАЦИОНАЛЬНЫЙ ИССЛЕДОВАТЕЛЬСКИЙ УНИВЕРСИТЕТ)

Физтех-школа физики и исследований им. Ландау



## Лабораторная работа 1.2.5

Исследование прецессии уравнавешанного гироскопа

Авторы: Петров Олег Б02-202

### 1 Аннотация

**Цель работы:** Исследование вынужденной регулярной прецессии гироскопа. Установление зависимости скорости вынужденной прецессии от величины момента сил трения, действующих на ось гироскопа. Определения скорости вращения ротора гироскопа и сравнение ее с расчитанной по скорости прецесии.

**Оборудование:** гироскоп,секундомер,набор грузов,отдельный ротор гироскопа, цилиндр известной массы, крутильный маятник, штангенциркуль, линейка.

### 2 Теоретические сведения

### 2.1 Измерение частоты вращения ротора

Гироскопом называется быстро вращающиеся твердое тело для, для которого, момент импульса относительно одной оси значительно больше момента импульса относительно других, например, вокруг оси OZ:

 $\overrightarrow{L}_z \gg \overrightarrow{L}_y, \quad \overrightarrow{L}_x$  (1)

Гироскоп уровновешен, если его центр масс неподвижен. А устойчивость вращения гироскопа связана с тем, что приращение момента импульса при действии внешних сил в течении короткого промежутка времени много меньше самого момента импульса и практически не иеняет его, то есть:

$$|\Delta \overrightarrow{L}| = |\int \overrightarrow{M} dt| \ll |\overrightarrow{L}| \tag{2}$$

Рассмотрим гироскоп вращающийся только относительно оси OZ со скорость  $\omega$ . Для того чтобы гироскоп начал совершать регуярную прецессию вокруг вертикальной оси OY с угловой скорсть  $\Omega$  необходимо приложить к нему момент внешних сил  $\overrightarrow{M}$  направленный вдоль оси OX. при этом если выполнено условие:

$$\overrightarrow{L_{\Omega}} \ll \overrightarrow{L_{\omega}} \tag{3}$$

То момент имульса гироскопа относительно главной оси  $\overrightarrow{L}$  практически не меняется со временем по модулю и связан с моментом приложенных сил  $\overrightarrow{M}$  и скоростью прецессии  $\Omega$  следующим соотношением:

$$\overrightarrow{M} = \frac{d\overrightarrow{L}}{dt} = \overrightarrow{\Omega} \times \overrightarrow{L} \tag{4}$$

Для изучения регулярной прецесии уравновешанного гироскопа подвесим к нему дополнительные грузы. Это смещает общий центр масс и создает момент силы тяжести, вызывающий прецессию. Тогда скорость вращения ротора гироскопа равна:

$$\omega = \frac{L}{I_z} = \frac{M}{I_z \Omega},$$
 где  $M = mgl$  (5)

### 2.2 Измерение момента инерции ротора

Момент инерции ротора измеряем по периоду крутильных колебаний на жесткой проволке. Чтобы исключить модуль кручения проволки f, подвешиваем цилиндр правильной формы с известным моментом инерции I

$$T = 2\pi \sqrt{\frac{I}{f}}, \qquad I = I_{\pi} \frac{T^2}{T_{\pi}^2} \tag{6}$$

#### 2.3 Измерени момента сил трения

Так как силы трения имеют составляющую, не лежащую в плоскости осей вращения, они меняют момент импульса и по направлению, и по величине. Для ротора гироскопа действие сил трение скомпенсировано электромотором, для осей карданова подвеса компенсации нет. В результате чего ось гироскопа будет опускатья в направлении действия груза. Момент сил трения  $M_{\rm Tp}$  может быть вычислен по формуле:

$$M_{\rm Tp} = \frac{\Delta \alpha}{t} L \tag{7}$$

### 3 Результаты эксперимента и обраюотка данных

### 3.1 Измерение момента импульса ротора

Отклоним рычаг на 5-6 градусов в верх и подвесим к нему груз. Результаты измерении числа оборотов, времени движения и всего осатльного заносим в табличу один ??. Установим параметры системы и систематические погрешности:

$$l = 121 \pm 1$$
 mm,  $g = 9.815 \pm 0.005$  m $c^{-2}$ 

$$\Delta m = 1 \text{ r}, \quad \Delta T = 0.1 \text{ c}$$

Расчет угла, на который опускается вертикальная ось, заносим в таблицу и производим по формуле:

$$\Delta \alpha = \frac{\Delta h}{l} \cdot \frac{180}{\pi}$$

$N_{ar{f o}}$	m,	t, c	N	$\Delta h$ , mm	$\Delta \alpha, \circ$	T, c	$\Delta \alpha/T, \circ \cdot c^{-1}$
1	61	168.4	1	5	2.37	168.4	0.014
2	61	170.9	1	5	2.37	170.9	0.014
3	93	221.3	2	8	3.79	110.7	0.017
4	93	222.6	2	7	3.32	111.3	0.015
5	93	221.6	2	8	3.79	110.8	0.017
6	142	216.6	3	9	4.26	72.2	0.020
7	142	215	3	8	3.79	71.7	0.018
8	142	215.8	3	9	4.26	71.9	0.020
9	214	143	3	4	1.90	47.7	0.013
10	214	143	3	3	1.42	47.7	0.010
1	335	122.2	4	5	2.37	30.6	0.019
12	335	123.7	4	5	2.37	30.9	0.019
13	335	125.1	4	4	1.90	31.3	0.015
14	335	122.7	4	5	2.37	30.7	0.019

Таблица 1: Все измерения величин

Усредняем значения периода для выборки с одинаковой массой и заносим результаты в таблицу ??. Погрешность измерения периода оцениваем по формуле:

$$\sigma_{ ext{chyq}}^T = \sqrt{\sum_i (T_i - \langle T \rangle)^2/N}, \quad \sigma_{ ext{chct}}^T = \Delta T/N$$

$$\sigma_T = \sqrt{\sigma_{ ext{cjyq}}^2 + \sigma_{ ext{cuct}}^2}$$

Тогда скорость прецесии и ее погрешность вычисляем по формуле по формуле:

$$\Omega = \frac{2\pi}{T}, \quad \sigma_{\Omega} = \frac{\Omega}{T} \cdot \sigma_{T}$$

И аналогично для вычисления момента сил тяжести имеем:

$$M = mgl, \quad \sigma_M = M\sqrt{\left(\frac{\Delta m}{m}\right)^2 + \left(\frac{\Delta l}{l}\right)^2}$$

Средние относительные погрешности измерений  $\Omega$  и M, таким образом получаются  $\varepsilon_{\Omega}=0.3\%$  и  $\varepsilon_{M}=1.3\%$ .

$N_{ar{o}}$	m,	T, c	$\sigma_T$ ,c	$\Omega, 10^-2c$	$\sigma_{\Omega}, 10^{-2} \text{ c}$	$M, 10^{-}2{ m Hm}$	$\sigma_{M}, 10^{-2} \; {\rm Hm}$
1	61	169.7	1.6	3.70	0.03	7.2	0.1
2	93	110.9	0.1	5.66	0.01	11.0	0.1
3	142	71.9	0.1	8.73	0.01	16.9	0.2
4	214	47.7	0.1	13.18	0.03	25.4	0.2
5	335	30.9	0.1	20.36	0.05	39.8	0.3

Таблица 2: Все измерения величин

Построим график зависимости  $M(\Omega)$  пользуясь методом наименьших квадратов(МНК):

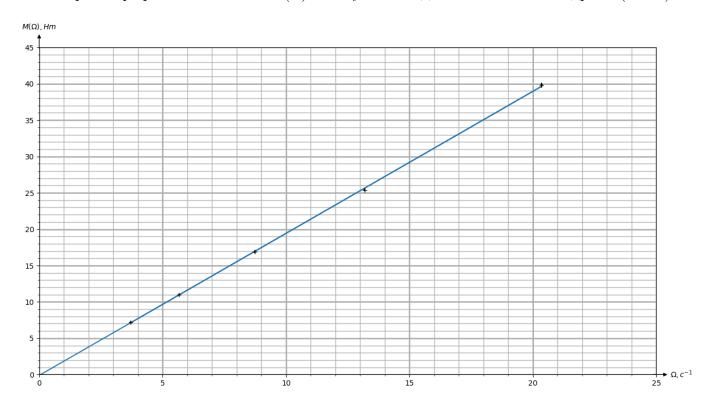


Рис. 1: График зависимости M от  $\Omega$ 

Воспользовавшись формулой (??) получим, что коэффицент наклона графика  $k=M/\Omega=L$ . Пользуясь формулами МНК найдем коэффицент:

$$L = \frac{\langle M\Omega \rangle - \langle \Omega \rangle \langle M \rangle}{\langle \Omega^2 \rangle - \langle \Omega \rangle^2} = 1.95 \frac{\text{Kf M}^2}{\text{c}}$$

Для оценки погрешноси L имеем:

$$\begin{split} \sigma_L^{\text{случ}} &= \frac{1}{\sqrt{3}} \sqrt{\frac{\langle M^2 \rangle - \langle M \rangle^2}{\langle \Omega^2 \rangle - \langle \Omega \rangle^2} - k^2} = 0.03 \; \frac{\text{Kf M}^2}{\text{c}}, \quad \sigma_L^{\text{chct}} = L \sqrt{\left\langle \frac{\sigma_M}{M} \right\rangle^2 + \left\langle \frac{\sigma_\Omega}{\Omega} \right\rangle^2} = 0.02 \; \frac{\text{Kf M}^2}{\text{c}} \\ \sigma_L &= \sqrt{\sigma_{\text{chct}}^2 + \sigma_{\text{случ}}^2} = 0.03 \; \frac{\text{Kf M}^2}{\text{c}}, \quad \varepsilon_L = 1.5\% \end{split}$$

Таким образом получаем итоговое значение момента импульса  $L=1.95\pm~0.03~{
m m}^2{
m c}^{-1}.$ 

### 3.2 Измерение момента инерции ротора

Измерим момент инерции ротора гироскопа относительно оси симметрии I. Для этого подвесим ротор и цилиндр к концу стальной нити и возбудим крутильные колебания. Время для N=20 колебний ротора и цилиндра заносим в таблицу  $\ref{eq:constraint}$ ? Расчеты будем проводить по формулам  $\ref{eq:constraint}$ . Параметры системы:

$$m_{\text{II}} = 1616.9 \text{ pp}, \quad R_{\text{II}} = 38.5 \text{ mm}$$

 $\Delta T=1~\mathrm{c},~\Delta m_{\mathrm{II}}=0.1~\mathrm{rp},~\Delta R_{\mathrm{II}}=0.1~\mathrm{mm}$ 

 $\begin{array}{|c|c|c|c|c|c|c|c|c|} \hline N_{0} & N = 20, T, c & N = 20, T_{\pi}, c & T, c & T_{\pi}, c \\ \hline 1 & 63.6 & 78.8 & 3.18 & 3.94 \\ \hline 2 & 64.2 & 78.7 & 3.21 & 3.935 \\ \hline 3 & 66.6 & 81 & 3.33 & 4.05 \\ \hline \end{array}$ 

Таблица 3: Результаты измеренй периода

За итоговое значение периода принимаем усредненный по выборке  $\langle T \rangle$ , погрешность измерения периода оцениваем как:

$$\sigma_{\text{случ}}^T = \sqrt{\sum_i (T_i - \langle T \rangle)^2/N}, \quad \sigma_{\text{сист}}^T = \Delta T/N, \quad \sigma_T = \sqrt{\sigma_{\text{случ}}^2 + \sigma_{\text{сист}}^2}$$

Для T и  $T_{\rm ц}$  получаем конкретные значения периода и погрешностей:

$$T_{\text{II}} = 3.975 \text{ c}, \quad \sigma_{T_{\text{II}}} = 0.006 \text{ c} \quad \varepsilon_{T_{\text{II}}} = 0.07\%$$

$$T = 3.240 \text{ c}, \quad \sigma_T = 0.006 \text{ c} \quad \varepsilon_T = 0.13\%$$

Тогда для момента инерции цилиндра  $I_{\rm u}$  и его погрешности имеем:

$$I_{\rm II} = m_{\rm II} \cdot R_{\rm II}^2 = 1.198 \ 10^{-3} \ {\rm kg \cdot m}^2, \quad \sigma_{I_{\rm II}} = I_{\rm II} \sqrt{\left(\frac{\Delta m_{\rm II}}{m_{\rm II}}\right)^2 + \left(\frac{2\Delta R_{\rm II}}{R_{\rm II}}\right)^2} \approx 0.006 \ 10^{-3} {\rm kg \cdot m}^2, \quad \varepsilon_{I_{\rm II}} = 0.5\%$$

Тогда для итогового значения момента импульса I и его погрешности имеем:

$$I = I_{\text{I}} \cdot \frac{T^2}{T_{\text{I}}^2} = 0.796 \ 10^{-3} \text{kg} \cdot \text{m}^2$$

С учетом  $\varepsilon_{I_{\mathfrak{q}}\gg\varepsilon_{T},\ \varepsilon_{T_{\mathfrak{q}}}}$  получаем,что  $\varepsilon_{I_{\mathfrak{q}}\approx\varepsilon_{I}=0.5\%}$  и итого для погрешности измерения имееем:

$$\sigma_I = I\sqrt{\left(\varepsilon_{I_{\mathrm{II}}}\right)^2 + \left(2\varepsilon_T\right)^2 + \left(2\varepsilon_{T_{\mathrm{II}}}\right)^2} \approx \varepsilon_{I_{\mathrm{II}}} \cdot I = 0.004 \ 10^{-3} \mathrm{kg} \cdot \mathrm{m}^2$$

То есть получаем тоговое значение для момента инерции:

$$I = 0.796 \pm 0.004 \ 10^{-3} \text{kg} \cdot \text{m}^2, \varepsilon_I = 0.5\%$$

#### 3.3 Измерение частоты вращения ротора

Зная момент импульса и момент инерции ротора, легко вычисляем частоту его вращения и погрешность измерения по формулам:

$$f = \frac{L}{2\pi I} = 390 \, \Gamma \text{H}, \quad \sigma_f = f \sqrt{\varepsilon_I^2 + \varepsilon_L^2} \approx \varepsilon_L \cdot f = 6 \, \Gamma \text{H}, \quad \varepsilon_f = 1.6\%$$

Итого для частоты имеем:  $f = 390 \pm 6$   $\Gamma$ ц Также при измерении частоты с помощью осциллографа и цифрового частотометра было получено значение:

$$f = 390 \pm 1$$
 Гц

#### 3.4 Измерени момента сил трения

Во время эксперимента трение в вертикальной оси не было скомпенсированно. Поэтому ось гироскопа незначительно опускалась. Для оценки сил трения будем измерять высоту на которую вертикально опустился груз  $\Delta h$  за время t и рассчитывать с помощью него угол  $\alpha = \Delta h/l$ . Данные заносим в таблицу:

$N_{ar{o}}$	t, c	$\Delta h$ , mm	$\Delta \alpha, \circ$	$M_{\mathrm{Tp}}$ , HM
1	168.4	5	2.37	4.9
2	170.9	5	2.38	4.7
3	221.3	8	3.79	5.8
4	222.6	7	3.31	5.1
5	221.6	8	3.79	5.8
6	216.6	9	4.27	6.7
7	215	8	3.79	6.0
8	215.8	9	4.26	6.7
9	143	4	1.89	4.5
10	143	3	1.42	3.4
11	122.2	5	2.37	6.6
12	123.7	5	2.37	6.5
13	125.1	4	1.89	5.2
14	122.7	5	2.37	6.6

Таблица 4: Измерение момента сил трения

Расчет значения в каждом измерении делаем по формуле:

$$M_{\rm \tiny Tp} = \frac{\Delta\alpha}{t}L = \frac{L}{2\pi t} \cdot \frac{\Delta h}{l}$$

За итоговое значение  $M_{\rm TP}$  принимаем усредненное по всей выборке. В силу большой несовершенности методики измерений  $\Delta h$ ,  $\alpha$  существенную ошибку дает систематическая погрешность измерения  $\sigma_{\Delta h}=0.5$  мм со средней относительной погрешностью  $\varepsilon_{\Delta h}=9\%$ . Все остальные факторы имеют значительно меньшую относительную погрешность, а потому их можно отбросить и считать, что

$$arepsilon_{M_{ ext{ iny Tp}}} = arepsilon_{\Delta h} = 9\%, \quad \sigma_{M_{ ext{ iny Tp}}} = arepsilon_{M_{ ext{ iny Tp}}} \cdot M_{ ext{ iny Tp}} = 0.5 \; ext{Hm}$$

Итого получаем значением момента силы трения:

$$M_{
m TP} = 5.6 \pm 0.5 \; {
m Hm}$$

### 4 Выводы

Получены результаты хорошо согласующие с теоретическими предсказаниями. Поддтверждена линйная зависимость между моментом сил и скоростью прецессии. Получено значение частоты  $f=390\pm 6$   $\Gamma$ ц хорошо согласующее с измеренным  $f=390\pm 1$   $\Gamma$ ц.