

Moto accelerato di un volano

GABRIELE BERTINELLI¹

1219907

ROBEN BHATTI¹

1216914

ALBERTO BRUSEGAN¹

1230215

¹*Dipartimento Fisica e Astronomia, UniPD
Corso di Astronomia, a.a. 2019-2020*

1. INTRODUZIONE

Il volano è un corpo rigido vincolato a ruotare attorno ad un asse fisso, cui è collegato da un sistema di cuscinetti a sfere; un peso in ottone, al quale è fissato un filo di refe che si può avvolgere attorno ad un cilindro munito di una scanalatura elicoidale e solidale al volano stesso, viene poi sfruttato per applicare una forza di momento noto rispetto all'asse di rotazione.

2. OBIETTIVI

1. Verifica della legge del moto;
2. misura del momento d'inerzia del volano rispetto all'asse di rotazione;
3. misura del momento delle forze d'attrito (sempre rispetto all'asse fisso).

3. DETTAGLI TECNICI SULL'APPARATO SPERIMENTALE

Uno schema dell'apparato strumentale è riportato in Fig.1.

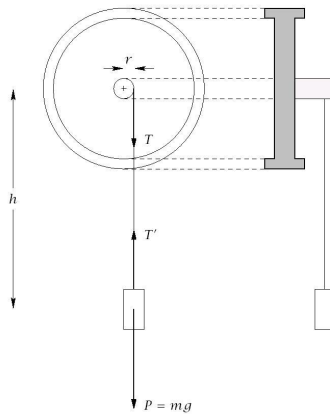


Figura 1. Schema di un volano

Le forze agenti sul volano sono il momento delle forze d'attrito, la tensione del filo T , la forza peso P e la tensione T' . Trattandosi di attrito tra corpi solidi (rotolamento delle sfere dei cuscinetti), il momento delle forze d'attrito che agiscono sull'asse del volano si può ritenere indipendente dalle condizioni del moto: quindi M_a è una costante.

Valori noti:

$m = 34.0 \pm 0.5 \text{ g}$ è la massa del peso;

$r = 18.95 \pm 0.01 \text{ mm}$ (si veda Fig.1 per il significato geometrico di r);

$g = 9.806 \pm 0.001 \text{ m/s}^2$ è il valore della accelerazione di gravità attesa a Padova.

Le equazioni del moto sono pertanto:

$$\begin{aligned} m g - T' &= m a \\ T r - M_a &= I \frac{d\omega}{dt} \end{aligned} \quad (1)$$

$\frac{d\omega}{dt}$ lo possiamo sostituire con $\frac{a}{r}$ e il filo che connette il peso al volano si può considerare di massa trascurabile, risulterà in conseguenza $T = T'$. Dopo aver fatto le dovute sostituzioni ed esplicitando per a , accelerazione del peso, troviamo

$$a = \frac{(m r g - M_a) r}{I + m r^2} \quad (2)$$

dove I è il momento di inerzia del volano.

Dal momento che tutte le grandezze da cui a dipende sono costanti il moto del volano sarà uniformemente accelerato.

Se il filo si considera inestensibile, lo spazio percorso dal peso è legato all'angolo ϕ di cui è ruotato il volano

$$s = \frac{1}{2} a t^2 = r \phi \quad (3)$$

La velocità angolare ω del volano in funzione del tempo è espressa da

$$\omega(t) = \frac{a}{r} t = \frac{m r g - M_a}{I + m r^2} t = \alpha t \quad (4)$$

in cui

$$\alpha = \frac{m r g - M_a}{I + m r^2} \quad (5)$$

è l'accelerazione angolare del moto.

Esprimendo l'angolo di rotazione in funzione dei giri del volano, $1/2 a t^2 = 2 \pi r n$, si ricava

$$\theta = 2 \sqrt{\frac{\pi(I + m r^2)}{m r g - M_a}} \quad (6)$$

Il momento di inerzia I si ricava dalla (6); bisogna però conoscere M_a , esso è legato, in ogni istante, al valore dell'accelerazione angolare (negativa, perché misurano in decelerazione) dalla

$$-M_a = I \frac{d\omega}{dt} \quad (7)$$

Integrando

$$\omega(t) = \omega_{max} - \frac{M_a}{I} t = \omega_{max} + \beta t \quad (8)$$

dove

$$\beta = -\frac{M_a}{I} \quad (9)$$

rappresenta la decelerazione del moto.

4. RACCOLTA DATI

La raccolta dati è stata effettuata come quanto segue:

1. Avvolgere il filo di refe attorno al cilindro solidale al volano e lasciare quest'ultimo libero di ruotare nello stesso istante in cui si avvia il cronometro.

2. Acquisire i tempi in corrispondenza della fine di ognuno dei giri compiuti dal volano sino al 13° giro.
3. Attendere il distacco del peso dal volano.
4. Acquisire i tempi di decelerazione per effettuare 10,20,...,60 giri a partire dal distacco del peso.

Ripetere i punti 1-4 per dodici volte.

Le misure dei tempi sono state prese con un cronometro digitale con incertezza $1 \cdot 10^{-4}$ s.

I dati raccolti, essendo uguali per tutti i gruppi, non vengono riportati.

5. ELABORAZIONE DATI

I dati sono stati elaborati nel seguente modo:

1. Calcolare i tempi medi di percorrenza di 1, 2,..., 13 giri nella fase di accelerazione rispetto le dieci misure ripetute e i tempi medi di percorrenza di 10, 20, ..., 60 giri nella fase di decelerazione.
2. Calcolare la differenza Δt_i corrispondente al tempo necessario per effettuare il giro i-esimo (i=1, ..., 13) nella fase di accelerazione. Identicamente si è calcolato Δt_{d_i} (i=10,20,...,30), tempo necessario per compiere 10 giri nella fase di decelerazione.
3. Calcolare la velocità media angolare ω_i per effettuare il giro i-esimo: $\omega_i = 2\pi/\Delta t_i$ nella fase di accelerazione. ω_i corrisponde alla velocità istantanea del volano relativa all'istante intermedio $t_{i,ist}$ dell'intervallo di tempo considerato in corrispondenza di ogni giro.
4. Nel grafico, riportato nella Fig.(2), si sono disposte le coppie $(t_{i,ist}; \omega_i)$ e si è interpolato con una retta di equazione $\omega(t) = \omega_0 + \alpha t$; la pendenza α è stata calcolata in (5).
5. Analogamente si è fatto per la fase di decelerazione: la velocità media angolare ω_{i_d} per effettuare 10 giri nella fase di decelerazione vale $\omega_{i_d} = (2 \cdot 10 \pi)/t$. ω_{i_d} corrisponde alla velocità istantanea del volano relativa all'istante intermedio $t_{i_d,ist}$ dell'intervallo di tempo considerato ogni 10 giri.
6. Nel grafico della Fig.(2) si sono disposte anche le coppie $(t_{i,ist}; \omega_i)$, della fase di decelerazione ed interpolate con la retta di equazione $\omega(t) = \omega_{max} + \beta t$; la pendenza β è stata calcolata in (9).
7. Ricavare I utilizzando i valori di α e β

$$I = \frac{m r g - \alpha m r^2}{\alpha - \beta} \quad (10)$$

associando ad I l'errore dato dalla formula di propagazione dell'errore.

$$\begin{aligned} \sigma_I^2 = & \left(\frac{r g - \alpha r^2}{\alpha - \beta} \sigma_m \right)^2 + \left(\frac{m g - 2 \alpha m r}{\alpha - \beta} \sigma_r \right)^2 + \\ & + \left(\frac{m r}{\alpha - \beta} \sigma_g \right)^2 + \left(\frac{m r^2 (\alpha - \beta) + m g r - \alpha m r^2}{(\alpha - \beta)^2} \sigma_\alpha \right)^2 + \\ & + \left(\frac{m r g - \alpha m r^2}{(\alpha - \beta)^2} \sigma_\beta \right)^2 \end{aligned} \quad (11)$$

Dove gli errori su α e β sono

$$\sigma_\alpha = \sigma_\omega \sqrt{\frac{1}{\sum t_i^2 - (\sum t_i)^2}} \quad (12)$$

$$\sigma_\beta = \sigma_\omega \sqrt{\frac{1}{\sum t_i^2 - (\sum t_i)^2}} \quad (13)$$

8. Ricavare M_a da β con relativo errore, sempre dato dalla formula di propagazione dell'errore.

$$\sigma_{M_a} = \sqrt{(-\beta \sigma_I)^2 + (-I \sigma_\beta)^2} \quad (14)$$

Vediamo più in dettaglio i passaggi svolti per ricavare i dati che sono riportati nella Tabella 1 e 2.

Si è calcolato \bar{t} , tempo medio, con (15) ovvero la media aritmetica tra le 12 misure effettuate per ogni prova, relativo ad ogni giro.

L'errore associato è stato ricavato tramite la (16), cioè la deviazione standard corretta (al denominatore $N - 1$ invece di N). Si è scelto di utilizzare questa correzione per ovviare la tendenza della formula "classica" a sottostimare le incertezze, soprattutto nel caso in cui si lavori con pochi dati, come quello che stiamo analizzando.

$$\bar{t} = \frac{\sum_{n=1}^{12} t_i}{N} \quad (15)$$

$$\sigma_{\bar{t}} = \sqrt{\frac{\sum_{n=1}^N (t_i - \bar{t})^2}{N - 1}} \quad (16)$$

Si è poi calcolato Δt con la (17) ovvero la differenza tra \bar{t} relativo a quel giro e il precedente. Come errore su Δt si è usata la (18), somma in quadratura.

$$\Delta t = \bar{t}_i - \bar{t}_{i-1} \quad (17)$$

$$\sigma_{\Delta t} = \sqrt{\sigma_{\bar{t}_i}^2 + \sigma_{\bar{t}_{i-1}}^2} \quad (18)$$

Si è calcolato il t_{int} , tempo intermedio, ovvero l'istante in cui la velocità istantanea è uguale alla velocità angolare calcolata nel Δt . Esso viene calcolato con la (19), cioè con media aritmetica tra \bar{t}_i e \bar{t}_{i-1} e l'errore associato si calcola con la (20) ovvero con la somma in quadratura moltiplicata per un fattore di $\frac{1}{2}$.

$$t_{int} = \frac{\bar{t}_i + \bar{t}_{i-1}}{2} \quad (19)$$

$$\sigma_{t_{int}} = \frac{1}{2} \sqrt{\sigma_{\bar{t}_i}^2 + \sigma_{\bar{t}_{i-1}}^2} \quad (20)$$

In seguito si è calcolata la velocità angolare con la (21), rapportando $s\pi$ a Δt . L'errore associato si ricava tramite la (22), formula generale della propagazione degli errori.

$$\omega = \frac{2\pi}{\Delta t_i} \quad (21)$$

$$\sigma_{\omega} = \sqrt{\left(-\frac{2\pi}{\Delta t^2} \sigma_{\Delta t}\right)^2} \quad (22)$$

Gli stessi passaggi sono stati svolti per la fase di decelerazione, tenendo conto che $\omega_d = (2 \cdot 10 \pi) / \Delta t$ e quindi l'errore associato è $\sigma_{\omega_d} = \sqrt{\left(-\frac{2 \cdot 10 \pi}{\Delta t^2} \sigma_{\Delta t}\right)^2}$.

I successivi passaggi sono stati descritti a partire dal punto (4).

I valori di α , β , I e M_a , e relative incertezze, sono riportate nella Tabella 3.

Confrontando il valore di I noto e quello ricavato 10, possiamo concludere che i due valori sono compatibili, come è anche possibile notare dalla Fig.3.

6. CONCLUSIONI

Si è verificata con successo la compatibilità del momento d'inerzia del volano rispetto all'asse di rotazione. Si è ricavato il momento d'attrito rispetto all'asse di rotazione con il suo errore e infine si è verificata la legge del moto circolare uniformemente accelerato.

APPENDIX

A. ELABORAZIONE DATI

Tabella 1. Elaborazione dati in fase di accelerazione

| \bar{t} (s) | Δt (s) | t_{ist} (s) | ω (rad/s) |
|------------------|-------------------|------------------|---------------------|
| 16.8428±0.3224 | 16.8428±0.3224 | 16.8428±0.1612 | 0.3730±0.3224 |
| 17.8428±0.3676 | 7.0196±0.4889 | 20.3526±0.2445 | 0.8951±0.4800 |
| 18.8428±0.3037 | 5.5267±0.4768 | 26.6259±0.2383 | 1.1369±0.4768 |
| 19.8428±0.2854 | 4.5939±0.4167 | 31.6862±0.2084 | 1.3677±0.4167 |
| 20.8428±0.3091 | 4.0088±0.4207 | 35.9876±0.2104 | 1.5673±0.4207 |
| 21.8428±0.3252 | 3.6525±0.4487 | 39.8182±0.2243 | 1.7203±0.4487 |
| 22.8428±0.3249 | 3.3486±0.4597 | 43.3188±0.2298 | 1.8764±0.4597 |
| 23.8428±0.3423 | 3.1138±0.4719 | 46.5500±0.2360 | 2.0179±0.4719 |
| 24.8428±0.4170 | 2.8602±0.5395 | 49.5370±0.2698 | 2.1968±0.5395 |
| 25.8428±0.3534 | 2.8391±0.5466 | 52.3866±0.2733 | 2.2131±0.5466 |
| 26.8428±0.3626 | 2.6057±0.5087 | 55.1090±0.2532 | 2.4114±0.5064 |
| 27.8428±0.3568 | 2.5301±0.5087 | 57.6769±0.2544 | 2.4833±0.5087 |
| 28.8428±0.3442 | 2.3529±0.4958 | 60.1184±0.2479 | 2.6704±0.4958 |

NOTE—Sono riportati i dati elaborati come spiegato nella Sezione 5.

Tabella 2. Elaborazione dati in fase di decelerazione

| \bar{t} (s) | Δt (s) | t_{ist} (s) | ω (rad/s) |
|------------------|-------------------|------------------|---------------------|
| 24.0383±0.7564 | 24.0383±0.7564 | 24.0383±0.3781 | 2.6138±0.1645 |
| 48.6321±0.7188 | 24.5937±1.0434 | 36.3352±0.5217 | 2.5548±0.2168 |
| 73.9499±0.7455 | 25.3178±1.0355 | 61.2910±0.5178 | 2.4817±0.2030 |
| 99.9417±0.7581 | 25.9919±1.0632 | 86.9458±0.5316 | 2.4174±0.1978 |
| 126.6681±0.8106 | 26.7264±1.1099 | 113.3049±0.5549 | 2.3509±0.1953 |
| 154.1599±0.8642 | 27.4918±1.1849 | 140.4140±0.5925 | 2.2855±0.1970 |

NOTE—Sono riportati i dati elaborati come spiegato nella Sezione 5.

Tabella 3. Valori delle incognite

| α rad/s ² | β rad/s ² | I (kg m ²) | M_a N m |
|--------------------------------|-------------------------------|-----------------------------|---------------|
| 0.0474±0.0072 | -0.0027±0.0001 | 0.1260±0.0180 | 0.0003±0.0001 |

NOTE—Vengono riportati i valori di α , β , I e M_a con i rispettivi errori. Si verifica che c'è compatibilità tra I ricavato e I noto (0.1392 ± 0.0001), come si può notare graficamente dalla Fig.3.

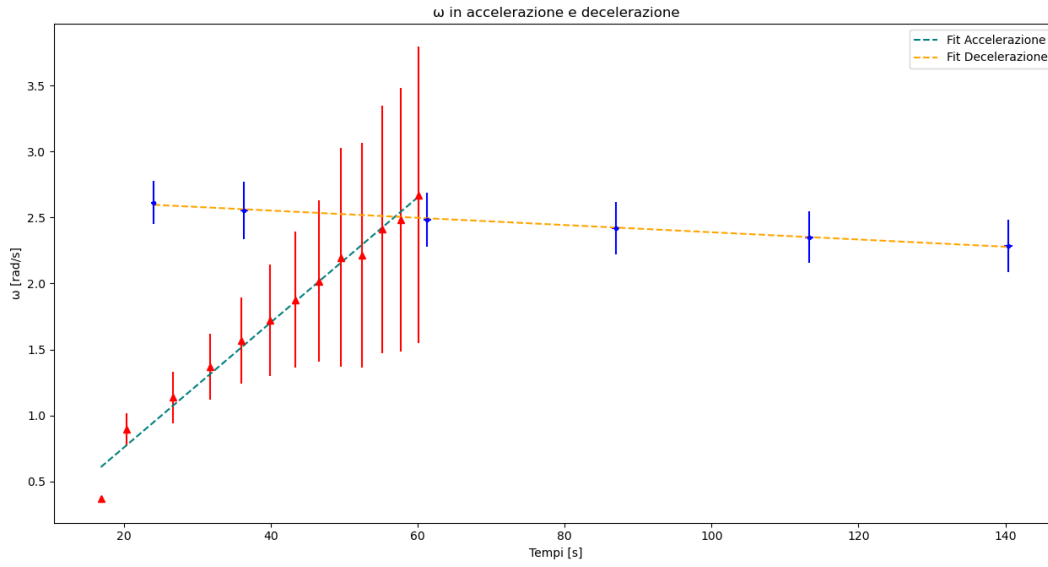


Figura 2. Grafico in cui sono rappresentate le coppie $(t_{i,ist}; \omega_i)$, gli errori relativi a ω_i , sia in fase di accelerazione che decelerazione e le rispettive rette interpolanti.

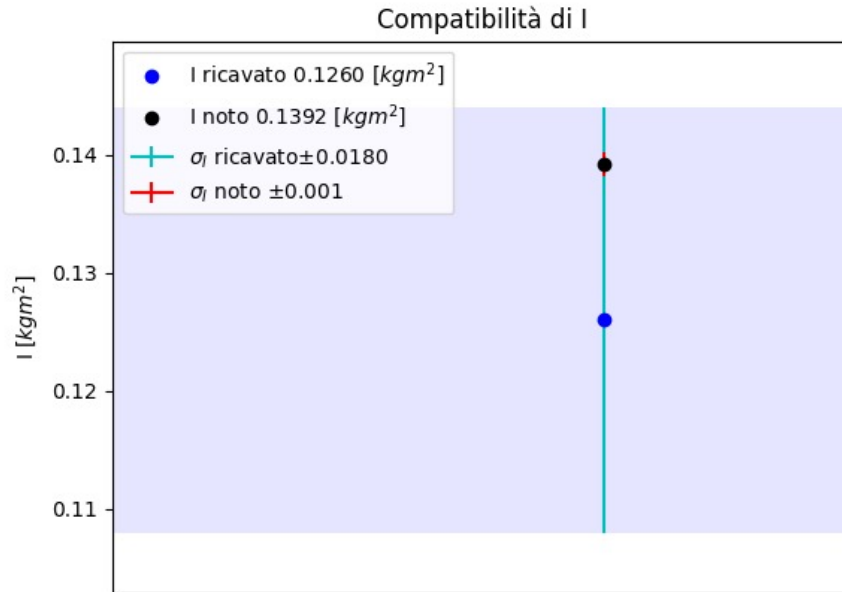


Figura 3. Compatibilità della misura di I , con il valore noto. Si può notare che I noto con la sua barra d'errore sta all'interno della zona delimitata dall'incertezza di I ricavato, indicando la buona riuscita dell'esperimento e quindi la compatibilità delle due misure.