

14

Міністерство освіти і науки України
Українська інженерно-педагогічна академія

Збірник наукових праць

Машинобудування

Машиностроение

Engineering

Збірник наукових праць
Видається 2 рази на рік
Видається з 2007 р.

уіпа

2014
Харків

ISSN 2079 – 1747

14

Міністерство освіти і науки України
Українська інженерно-педагогічна
академія

Піднімально-транспортні
машини

Динаміка та міцність машин
Верстати та інструменти
Технологія машинобудування

Машинобудування

Машиностроение

Engineering

Lifting-and-shifting machines
Dynamics and strength of
machines

Machine-tools and instruments
Engineering technology

Збірник наукових праць

Видається 2 рази на рік

Видається з грудня 2007 р.

УІПА

2014
Харків

УДК 620.17

ВИЗНАЧЕННЯ НАПРУЖЕНЬ В ЦІЛІНДРИЧНІЙ ТРЬОХШАРОВІЙ КОНСТРУКЦІЇ©Фідрівська Н. М.¹, Слєпужніков Є. Д.², Чернишенко О. В.¹Українська інженерно-педагогічна академія¹Національний університет цивільного захисту України²**Інформація про авторів:**

Фідрівська Наталія Миколаївна: ORCID: 0000-0002-5248-273X; mot@uipa.edu.ua; доктор технічних наук; професор кафедри металоріжучого обладання і транспортних систем; Українська інженерно-педагогічна академія; вул. Університетська, 16, м. Харків, 61003, Україна.

Слєпужніков Євген Дмитрович: ORCID 0000-0002-5449-3512; ors2011@bk.ru; начальник курсу факультету оперативно-рятувальних сил; Національний університет цивільного захисту України; вул. Чернишевська, 94, м. Харків, 61023, Україна.

Чернишенко Олександр В'ячеславович: ORCID: 0000-0003-3255-1088; chernishen@ya.ru; кандидат технічних наук; старший викладач кафедри металоріжучого обладання і транспортних систем; Українська інженерно-педагогічна академія; вул. Університетська, 16, м. Харків, 61003, Україна.

Розглянуті теоретичні дослідження направлені на вивчення та визначення напружень в трьохшаровій циліндричній конструкції з використанням заповнювального шару зі зменшеним модулем пружності по відношенню до зовнішнього та внутрішнього шарів.

При проведенні аналізу та теоретичного дослідження конструкції були взяті за основу патенти та технічна документація на вже існуючі конструкції ходових коліс з проміжним шаром, які використовуються в залізничному та міському транспорті (трамвай, метро), а також в останній час почали отримувати поширення у вантажопідйомних і транспортувальних машинах на промислових підприємствах.

В результаті досліджень були встановлені залежності взаємних переміщень різних шарів трьохшарової циліндричної конструкції при прикладенні до них радіального навантаження.

Отримане рішення дозволяє визначити напруженій стан циліндричної оболонки в залежності від геометричних і фізичних параметрів шарів, а також закону розподілення прикладеного навантаження.

Ключові слова: циліндрична оболонка; напруження; міцність; зсув.

Фидровская Н. Н., Слепужников Е. Д., Чернышенко А. В. «Определение напряжений цилиндрической трехслойной конструкции».

Рассмотрены теоретические исследования, которые направлены на изучение и определение напряжений в трехслойной цилиндрической конструкции с использованием заполняющего слоя с уменьшенным модулем упругости по отношению к наружному и внутреннему слоям.

При проведении анализа и теоретического исследования конструкции были взяты за основу патенты и техническая документация на уже имеющиеся конструкции ходовых колес с промежуточным слоем, которые используются в железнодорожном и городском транспорте (трамвай, метро), а также в последнее время начали получать распространение в грузоподъемных и транспортирующих машинах на промышленных предприятиях.

В результаті проведених досліджень були встановлені залежності взаємних переміщень різних
слів трьохшарової циліндрическої конструкції при застосуванні до них радіальної навантаження.

Получене рішення дозволяє визначити напружене стання циліндрическої оболонки в залежності від геометрических та фізических параметрів слів а також закону розподілення прикладеної навантаження.

Ключові слова: циліндрическа оболонка; напруження; міцність; сдвиг.

Fidrovskaya N., Slepuzhnikov E., Chernyshenko O. "The estimation of the tensions of the cylindrical sandwich".

The theoretical research that is aimed at studying and estimation of tensions in the cylindrical sandwich with using of the filling layer with reduced modulus of elasticity towards external and internal layers are studied.

During analysis and theoretical research of construction the patents and technical documentation of already existing constructions of wheels with interlayer that in the rail and city transport (tram, subway) are using also at last time began become spreading in the hoisting machines and transport vehicles at the enterprises as base were took.

In the research results the dependences of mutual movements of different layers of cylindrical sandwich during radial load application to them were established.

Received solution allows to estimate the state of stress of the cylindrical shell depending on geometrical and physical parameters of layers and also of distribution law of applicable load.

Keywords: cylinder shell; tensions; durability; displacement.

1. Вступ

В сучасній промисловості все частіше можна зустріти конструкції, які складаються з декількох неоднорідних шарів [1], це, як правило циліндричні деталі, поєднані між собою за допомогою різних засобів [2], наприклад, футеровані барабани [3], труби для транспортування різних речовин, ходові колеса.

Конструкція, яка складається із декількох шарів, з яких зовнішні зроблені із міцного матеріалу, а середній шар являється маломіцним легким наповнювачем, являється не тільки зменшеної маси, але має високу міцність і жорсткість, що пояснюється в першу чергу більшим значенням моменту інерції всієї стінки (рис 1). У порівнянні з одношаровою обшивкою момент інерції може бути збільшеним в багато десятків разів.

2. Викладення основного матеріалу

При розрахунках реальних конструкцій треба враховувати, що заповнювач має знижений модуль пружності. Якщо не враховувати зближення зовнішніх шарів, то можна прийняти модуль пружності заповнювача в напрямку нормалі до середньої поверхні рівним кільцевому напрямку модуль пружності заповнювача і в.

Особливістю розрахунку трьохшарової оболонки являється необхідність врахування енергії зсуву заповнювача.

Циліндрична жорсткість такої конструкції визначається формулою [4]:

$$D_t = D_1 + D_2 + \frac{2E}{1-\mu^2} \frac{\left(h + \frac{\delta_{n,cp}}{2}\right)^2}{\delta_{n,cp}} \delta_{n1} \delta_{n2}, \quad (1)$$

де $2h$ – товщина заповнювача;

$\delta_{n,cp}$ – середня товщина несучих шарів
 $\delta_{n,cp} = 0,5(\delta_{n1} + \delta_{n2})$;

δ_{n1}, δ_{n2} – товщина зовнішніх шарів;

D_1, D_2 – власні жорсткості згину окремих несучих конструкцій;

E – модуль пружності; μ – коефіцієнт Пуассона.

$$D_1 = \frac{E\delta_{n1}^3}{12(1-\mu^2)}; \quad D_2 = \frac{E\delta_{n2}^3}{12(1-\mu^2)}.$$

Рис. 1 – Схема трьохшарової конструкції

Якщо трьохшарова конструкція має жорсткий заповнювач відносно добре працюючий на нормальні напруження, які направлені впідовж несучих шарів, то в цьому випадку заповнювач має відносно більше значення модуля пружності E_{zap} . Тому при розрахунках необхідно для циліндричної жорсткості враховувати жорсткість згину заповнювача. Тоді формула (1) буде мати вигляд

$$D_t = \frac{E\delta_{n1}^3}{12(1-\mu^2)} + \frac{E\delta_{n2}^3}{12(1-\mu^2)} + \frac{2E}{1-\mu^2} \frac{\left(h + \frac{\delta_{n,cp}}{2}\right)^2}{\delta_{n,cp}} \delta_{n1} \delta_{n2} + \frac{E_{zap}(2h)^3}{12(1-\mu_{zap}^2)}. \quad (2)$$

Від дії осьової сили в поперечному перерізі колеса виникають постійні по периметру осьові нормальні напруження

$$\sigma_{x_0} = \frac{pR}{2\delta}, \quad (3)$$

де

$$\delta = 2\delta_{n,cp} = \delta_{n1} + \delta_{n2}.$$

При цьому в подовжньому перерізі виникають тільки кільцеві нормальні напруження

$$\delta_{\phi_0} = \frac{p(x)R}{\delta}, \quad (4)$$

Під дією мембраних напружень виникають відносні деформації, які визначаються також і модулем пружності матеріалу. Кільцеві напруження приводять до зміни радіуса R перерізу оболонки на величину

$$w_0 = \frac{\sigma_{\phi_0}}{E} R = \frac{R^2 p(x)}{E \delta}. \quad (5)$$

Повні кільцеві нормальні напруження дорівнюють

$$\sigma_{\phi} = \frac{w(x)}{R} E. \quad (6)$$

Додаткові погонні моменти згину дорівнюють

$$m_{xdod} = -D \frac{d^2 w(x)}{dx^2}.$$

Але в нашому випадку зміна кривизни

$$\chi_x = -\frac{d^2 w(x)}{dx^2}$$

пов'язане не тільки з дією моментів згину, але і з дією поперечних сил Q_{xdod} за рахунок деформації заповнювача від зсуву.

Рівняння погонної поперечної сили

$$Q_{xdod} = \frac{dm_{xdod}}{dx},$$

Повні кільцеві нормальні напруження

$$\sigma_\phi = \frac{R}{2\delta_{n.cp}} \left(\frac{d^2 m_{xdod}}{dx^2} + p(x) \right).$$

Погонні моменти згину в поперечному перерізі

$$m_{\phi dod} = \mu m_{xdod}.$$

Повні радіальні пересування визначаються за формулою

$$w(x) = \frac{R^2}{2E\delta_{n.cp}} \left(\frac{d^2 m_{xdod}}{dx^2} + p(x) \right). \quad (1)$$

Для визначення функції m_{xdod} знаходимо із умови мінімуму потенційної енергії конструкції. Для цього складаємо рівняння потенційної енергії внутрішніх сил оболонки в одиницю довжини з урахуванням деформації зсуву

$$\Gamma = \oint \left[\frac{m_{xdod}^2}{2D_n} + \frac{\sigma_\phi^2 \sigma_{n.cp}}{E} + \frac{Q_{xdod}^2}{4G_{zan}h} \right] Rd\varphi, \quad (2)$$

або

$$\Gamma = \left\{ \begin{array}{l} \frac{m_{xdod}^2}{2D_n} + \frac{\delta_{n.cp}}{E} \frac{R^2}{4\delta_{n.cp}} \left[\frac{d^2 m_{xdod}}{dx^2} + p(x) \right]^2 + \\ + \frac{1}{4G_{zan}h} \left(\frac{dm_{xdod}}{dx} \right)^2 \end{array} \right\} 2\pi R, \quad (3)$$

де G_{zan} – модуль зсуву заповнювача.

Рівняння Ейлера варіаційної задачі

$$\frac{\partial \Gamma}{\partial m_{xdod}} - \frac{d}{dx} \left(\frac{\partial \Gamma}{\partial m'_{xdod}} \right) + \frac{d^2}{dx^2} \left(\frac{\partial \Gamma}{\partial m''_{xdod}} \right) = 0$$

приводить до неоднорідного лінійного диференційного рівняння з постійними коефіцієнтами

$$\frac{d^4 m_{xdod}}{dx^4} - 2\nu^2 \frac{d^2 m_{xdod}}{dx^2} + \chi^4 m_{xdod} = -\frac{d^2 p(x)}{dx^2},$$

де коефіцієнти

$$\chi^4 = \frac{2E\delta_{n.cp}}{R^2 D_n}; \quad 2\nu^2 = \frac{2\delta_{n.cp}}{R^2 G_{zan} h}.$$

Піднімально-транспортні машини

Якщо зовнішній тиск діє тільки на частині оболонки (рис. 1), то рівняння (12) буде мати вигляд

$$\Gamma = \oint \left[\frac{m_{xdon}^2}{2D_t} + \frac{\mathcal{Q}_{xdop}^2}{4hG_{zan}} \right] Rd\varphi + \int_0^\pi \left[p(x) + \frac{d^2 m_{xdon}}{dx^2} \right] \frac{R^3 p(x)}{4E\delta_{n.cp}} \frac{d^2 m_{xdon}}{dx^2} d\varphi + \int_\pi^{2\pi} \frac{R^2}{4E\delta_{n.cp}} \left(\frac{d^2 m_{xdon}}{dx^2} \right)^2 Rd\varphi. \quad (15)$$

Тоді рівняння (14) буде мати вигляд

$$\frac{d^4 m_{xdon}}{dx^4} - 2\nu^2 \frac{d^2 m_{xdon}}{dx^2} + \chi^4 m_{xdon} = -\frac{1}{2\delta_{n.cp} + 1} \frac{d^2 p(x)}{dx^2}, \quad (16)$$

де

$$\chi^4 = \frac{4E\delta_{n.cp}}{D_t R^2 (\delta_{n.cp} + 1)} \text{ і } 2\nu^2 = \frac{E\delta_{n.cp}}{R^2 h G_{zan} (2\delta_{n.cp} + 1)}.$$

Так як $\chi > \nu$, то корні характеристичного рівняння будуть комплексні і будуть мати вигляд

$$\pm\alpha \pm \beta i,$$

де

$$\alpha = \sqrt{\frac{\chi^2 + \nu^2}{2}}, \quad \beta = \sqrt{\frac{\chi^2 - \nu^2}{2}}.$$

Рішенням рівняння (15) буде мати вигляд

$$m_{xdon} = C_1 ch\alpha x \cos \beta x + C_2 sh\alpha x \sin \beta x + C_3 ch\alpha x \sin \beta x + C_4 sh\alpha x \cos \beta x + m_{hact}. \quad (17)$$

Якщо початок координат розташувати посередині системи і прийняти симетричним закон розподілення тиску $p(x)$, то $C_3 = C_4 = 0$. Тоді рівняння (17) буде мати вигляд

$$m_{xdon} = C_1 ch\alpha x \cos \beta x + C_2 sh\alpha x \sin \beta x + m_{hact}. \quad (18)$$

Для постійного по довжині радіального тиску

$$m_{hact} = 0.$$

Постійні інтегрування визначаються з граничних умов.

Висновки

Отримане рішення дозволяє визначити напружений стан циліндричної оболонки і радіальні переміщення в залежності від закону розподілення навантаження, геометричних розмірів її шарів і модуля зсуву заповнювача.

Список використаних джерел:

1. Донелл Л. Г. Балки, пластины и оболочки / Л. Г. Донелл. – М. : Наука, 1982. – 568 с.
2. Огібалов П. М. Оболочки и пластины / П. М. Огібалов, М. А. Колтунов. – М. : Ізд-во МГУ, 1969. – 696 с.
3. Федорова З. М. Подъемники / З. М. Федорова, И. Ф. Лукін, А. П. Нестеров. – Київ : Вища школа, 1976. – 296 с.
4. Кан С. Н. Строительная механика оболочек / С. Н. Кан. – М. : Машиностроение, 1966. – 508 с.

References

1. Donell, L 1982, *Balki, plastiny i obolochki*, Nauka, Moskva.
2. Ogibalov, P & Koltunov, M 1969, *Obolochki i plastiny*, Izdatelstvo MGU, Moskva.
3. Fedorova, Z, Lukin, I & Nesterov, A 1976, *Podemniki*, Vishcha shkola, Kyiv.
4. Kan, S 1966, *Stroitel'naya mehanika obolochek*, Mashinostroenie, Moskva.

Стаття надійшла до редакції 5 грудня 2014 р.