# МОДЕЛИРОВАНИЕ ДЕФОРМАЦИЙ РЕЗИНОМЕТАЛЛИЧЕСКИХ ОПОР

**Дуйшеналиев Т.Б.,** Кыргызский Государственный Технический Университет им. И.Раззакова, e-mail: duishenaliev@mail.ru **Аскарбеков Р.Н.** Кыргызский Государственный Технический Университет им. И.Раззакова, askarbekovu@gmail.com

Аннотация. Предлагается математическая модель упругого деформирования резинового слоя. Модель основана на новом (неклассическом) решении второй краевой задачи механики деформируемого тела и позволяет описать поведение резинометаллических опор (РМО) при воздействии распределенной или сосредоточенной нагрузки. Приводятся численные значения расчетов напряжено-деформированного состояния резины в составе однослойных и многослойных РМО.

**Ключевые слова:** краевая задача, тензор деформаций, тензор напряжений, перемещение, нагрузка, резина, резинометаллическая опора.

#### **MODELING OF DEFORMATIONS OF RUBBER-METALLIC SUPPORTS**

Duishenaliev T.B., Kyrgyz State Technical University named after I.Razzakov, e-mail: duishenaliev@mail.ru Askarbekov R.N. Kyrgyz State Technical University named after I.Razzakov, e-mail: askarbekovu@gmail.com

#### Известия КГТУ им. И Раззакова 46/2018

**Abstract.** In this paper proposed mathematical model of the elastic deformation of the rubber layers. The model is based on the new (non-classical) solution of the second boundary value problem of deformable body mechanics and allows us to describe the behavior of the rubber-metal supports (RMS) under the influence of a distributed or concentrated load. The numerical value calculation stress-strain condition of the rubber in the composition of single-layer and multilayer RMS.

**Keywords:** boundary value problem, strain tensor, stress tensor, displacement, load, rubber, rubber-metal support.

**Введение.** В работе [4] реализован неклассический подход к решению статической краевой задачи механики деформируемого твердого тела. Он позволяет решать статическую краевую задачу в строгом соответствии с ее общепризнанной постановкой. Обстоятельство, что тело с заданными силами в объеме и на поверхности находится в равновесии, является исходным. Областью определения дифференциальных уравнений равновесия и совместности деформаций, а также граничных условий служит конечное состояние равновесия. В предложенном подходе это состояние должно считаться заданным, а не искомым. Иначе невозможно указать положения сил, распределенных в объеме и на поверхности тела. Этот крайне простой и естественный подход вносит в механику деформируемого тела основополагающие дополнения. В частности, выясняется, что линейный тензор Коши может описывать конечные (большие) деформации упругого тела.

Приведем постановку второй краевой задачи:

$$\sigma_{ji,j} + f_i = 0, \ \sigma_{ij} = \sigma_{ji}, \ x_i \in V,$$
(1)

$$\sigma_{ij,kk} + \frac{1}{1+\nu}\sigma_{kk,ij} + \frac{\nu}{1-\nu}\delta_{ij}f_{k,k} + f_{i,j} + f_{j,i} = 0, \ x_i \in V,$$
(2)

$$\sigma_{ji}n_{j} = p_{i}, \ x_{i} \in S,$$
(3)

где v - коэффициент Пуассона,  $\sigma_{ij}$  - компоненты напряжения,  $f_i$  и  $p_i$  - соответственно внешние силы, заданные в объеме V и на границе S материального тела.



Рис. 1. Слева: состояние равновесия тела без внешних сил, справа: состояния равновесия тела с приложенными силами.

Данная постановка проиллюстрирована на рис.1. В каждой точке материального тела объемом V и границей S имеют приложенные внешние силы, которые уравновешиваются внутренними напряжениями.

Решением это краевой задачи в пространственных координатах (координатах

#### Известия КГТУ им. И.Раззакова 46/2018

конечного состояния) подразумеваются функции  $\sigma_{ij}(x)$ , удовлетворяющие уравнениям (1-3) [4]. Из него легко определяются деформации

$$\varepsilon_{ij} = \frac{1}{E} \left( -v \cdot \delta_{ij} \cdot \sigma_{kk} + (1+v) \sigma_{ij} \right), \tag{4}$$

где *Е* - модуль упругости.

Перемещения  $u_i(x)$  определяем по формулам Чезаро [4]:

$$u_{i}(x) = u_{i}\left(x^{0}\right) + \omega_{ij}\left(x^{0}\right)\left(x_{j} - x_{j}^{0}\right) + \frac{1}{E}\int_{i}\left(\varepsilon_{ik}\left(y\right) + \left(x_{j} - y_{j}\right)\left(\varepsilon_{k,ij}\left(y\right) - \varepsilon_{k,ji}\left(y\right)\right)\right)dy_{k},$$
  
где *l* - линия в области *V*,  $x^{0}$  – начальная точка этой линии,  $u_{i}\left(x^{0}\right), \omega_{ij}\left(x^{0}\right)$  -

постоянные интегрирования.

# 1. Моделирование напряженно-деформированного состояния однослойной резинометаллической опоры (РМО)

Зададимся областью определения уравнений статической краевой задачи в виде указанной на рис. 2 резинометаллического элемента с одним резиновым слоем. Начало прямоугольной декартовой системы координат поместим в самом центре, что соответствует положению (X,Y,Z) = (0,0,0).

Итак, под обозначением V будем подразумевать следующую область

$$-0.05 \le x_1 \le 0.05, -0.05 \le x_2 \le 0.05, \ 0 \le x_3 \le 0.1 \tag{5}$$

Рассмотрим вторую краевую задачу без массовых сил

$$\sigma_{ji,j} = 0, \ \sigma_{ij} = \sigma_{ji}, \ x_i \in V,$$
(6)

$$\sigma_{ij,kk} + \frac{1}{1+\nu}\sigma_{kk,ij} = 0, \ x_i \in V,$$
(7)

$$\sigma_{ji}n_{j} = \delta_{i2}cx_{3}, \ x_{i} \in S,$$
(8)

где V определяется выражениями (5).

Резинометаллическая опора с усилиями (8) на своей поверхности находится в равновесии. Из (8) следует, что равномерно распределенная нагрузка приложена на верхнюю металлическую пластину и значение ее возрастает постепенно.

Решение задачи по способу [4]:

$$\sigma_{ij} = \delta_{i2} \delta_{j2} c x_3, \ x_i \in V \tag{9}$$

Функции перемещений можно определить также из выражения

$$u_{i} = \frac{1}{E} \int_{i}^{i} c \left( -v \delta_{ik} x_{3} + (1+v) \delta_{i2} \delta_{k2} x_{3} + \left( x_{j} - y_{j} \right) \left( -v \left( \delta_{ki} \delta_{3j} - \delta_{kj} \delta_{3i} \right) + (1+v) \delta_{k2} \left( \delta_{i2} \delta_{3j} - \delta_{j2} \delta_{3i} \right) \right) \right) dy_{k}, x_{i} \in V$$

Интегрируя это выражение, находим

$$u_{i}(x) = -c \left( \delta_{i1} v x_{3} \left( x_{1} - x_{1}^{0} \right) - \delta_{i2} x_{3} \left( x_{2} - x_{2}^{0} \right) + \delta_{i3} \left( x_{2}^{2} + v \left( x_{3}^{2} - x_{1}^{0} \right) - x_{2}^{0} \left( 2x_{2} - x_{2}^{0} \right) - v \left( \left( x_{3}^{0} \right)^{2} - x_{1}^{0} \left( 2x_{1} - x_{1}^{0} \right) \right) \right) / 2 \right) / E, \quad x_{i} \in V ,$$

$$(10)$$

где  $x_i^0$  - любая фиксированная точка области *V*. Приведем развернутый вид функций (10):

$$u_{1}(x) = -\frac{c v x_{3}\left(x_{1}-x_{1}^{0}\right)}{E}, u_{2}(x) = \frac{c x_{3}\left(x_{2}-x_{2}^{0}\right)}{E}, x_{i} \in V,$$
  
$$u_{3}(x) = -c\left(\left(x_{2}^{2}+v\left(x_{3}^{2}-x_{1}^{2}\right)-x_{2}^{0}\left(2x_{2}-x_{2}^{0}\right)-v\left(\left(x_{3}^{0}\right)^{2}-x_{1}^{0}\left(2x_{1}-x_{1}^{0}\right)\right)\right)/2E\right), x_{i} \in V$$

Рассмотрим три случая нагружения: c = 0, c = 0.3, c = 0.6. На поверхности *S* внешних сил нет, тело занимает область *V* (5) и находится в равновесии. На рисунке 2 приводятся: слева без приложенной нагрузки и справа с приложенной нагрузкой. В качестве  $x^0$  можно брать координаты любой точки области (5). В дальнейшем примем для начальной координаты  $x_1^0 = 0.05, x_2^0 = 0.05, x_3^0 = 0$ .



Рис. 2. Слева: состояние равновесия тела, справа: состояния равновесия резинометаллической опоры при нагрузке с=0.3.

Рассмотрим точку M, находящуюся внутри резинового слоя, которая под действием сжимающих усилий перемещается. Определим перемещение точки M при действии на верхнюю металлическую пластину распределенной нагрузки. Эта точка находится в середине резинового слоя по высоте и имеет наибольшие значения перемещения при выпучивании резинового слоя. Модуль упругости для резины марки СНК 3826 принят  $E=12M\Pi a$ , коэффициент Пуассона v=0.4995.

Для предлагаемой математической модели, когда с=0.3 (внешняя нагрузка равна 3.82 МПа) в программном комплексе Matlab был написан специальный программный код. В данной системе был произведен расчет компонент перемещения точки *M* в метрах

$$u_{ij} = \begin{pmatrix} 0.01 & 0 & 0 \\ 0 & 0.01 & 0 \\ 0 & 0 & 0.0084 \end{pmatrix}.$$

Тензор деформации рассчитывается в Matlab определяется по формулам  $\varepsilon_{ij} = 0.5 \left( u_{i,j} + u_{j,i} \right)$ . Или в развернутом виде:

### Известия КГТУ им. И.Раззакова 46/2018

$$\varepsilon_{\mathbf{i}\mathbf{j}} \coloneqq \mathsf{c} \begin{bmatrix} \frac{1}{2} \left( \frac{\partial}{\partial x_1} u_1(x_1, x_2, x_3) + \frac{\partial}{\partial x_1} u_1(x_1, x_2, x_3) \right) & \frac{1}{2} \left( \frac{\partial}{\partial x_2} u_1(x_1, x_2, x_3) + \frac{\partial}{\partial x_1} u_2(x_1, x_2, x_3) \right) & \frac{1}{2} \left( \frac{\partial}{\partial x_3} u_1(x_1, x_2, x_3) + \frac{\partial}{\partial x_1} u_3(x_1, x_2, x_3) \right) \\ \varepsilon_{\mathbf{i}\mathbf{j}} \coloneqq \mathsf{c} \begin{bmatrix} \frac{1}{2} \left( \frac{\partial}{\partial x_1} u_2(x_1, x_2, x_3) + \frac{\partial}{\partial x_2} u_1(x_1, x_2, x_3) \right) & \frac{1}{2} \left( \frac{\partial}{\partial x_2} u_2(x_1, x_2, x_3) + \frac{\partial}{\partial x_2} u_2(x_1, x_2, x_3) \right) \\ \frac{1}{2} \left( \frac{\partial}{\partial x_1} u_3(x_1, x_2, x_3) + \frac{\partial}{\partial x_3} u_1(x_1, x_2, x_3) \right) & \frac{1}{2} \left( \frac{\partial}{\partial x_2} u_3(x_1, x_2, x_3) + \frac{\partial}{\partial x_3} u_2(x_1, x_2, x_3) \right) \\ \frac{1}{2} \left( \frac{\partial}{\partial x_1} u_3(x_1, x_2, x_3) + \frac{\partial}{\partial x_3} u_1(x_1, x_2, x_3) \right) & \frac{1}{2} \left( \frac{\partial}{\partial x_2} u_3(x_1, x_2, x_3) + \frac{\partial}{\partial x_3} u_2(x_1, x_2, x_3) \right) \\ \frac{1}{2} \left( \frac{\partial}{\partial x_3} u_3(x_1, x_2, x_3) + \frac{\partial}{\partial x_3} u_3(x_1, x_2, x_3) \right) & \frac{1}{2} \left( \frac{\partial}{\partial x_2} u_3(x_1, x_2, x_3) + \frac{\partial}{\partial x_3} u_2(x_1, x_2, x_3) \right) \\ \frac{1}{2} \left( \frac{\partial}{\partial x_3} u_3(x_1, x_2, x_3) + \frac{\partial}{\partial x_3} u_3(x_1, x_2, x_3) \right) \\ \frac{1}{2} \left( \frac{\partial}{\partial x_2} u_3(x_1, x_2, x_3) + \frac{\partial}{\partial x_3} u_3(x_1, x_2, x_3) \right) & \frac{1}{2} \left( \frac{\partial}{\partial x_2} u_3(x_1, x_2, x_3) + \frac{\partial}{\partial x_3} u_3(x_1, x_2, x_3) \right) \\ \frac{1}{2} \left( \frac{\partial}{\partial x_3} u_3(x_1, x_2, x_3) + \frac{\partial}{\partial x_3} u_3(x_1, x_2, x_3) \right) \\ \frac{1}{2} \left( \frac{\partial}{\partial x_2} u_3(x_1, x_2, x_3) + \frac{\partial}{\partial x_3} u_3(x_1, x_2, x_3) \right) \\ \frac{1}{2} \left( \frac{\partial}{\partial x_2} u_3(x_1, x_2, x_3) + \frac{\partial}{\partial x_3} u_3(x_1, x_2, x_3) \right) \\ \frac{1}{2} \left( \frac{\partial}{\partial x_3} u_3(x_1, x_2, x_3) + \frac{\partial}{\partial x_3} u_3(x_1, x_2, x_3) \right) \\ \frac{1}{2} \left( \frac{\partial}{\partial x_3} u_3(x_1, x_2, x_3) + \frac{\partial}{\partial x_3} u_3(x_1, x_2, x_3) \right) \\ \frac{1}{2} \left( \frac{\partial}{\partial x_3} u_3(x_1, x_2, x_3) + \frac{\partial}{\partial x_3} u_3(x_1, x_2, x_3) \right) \\ \frac{1}{2} \left( \frac{\partial}{\partial x_3} u_3(x_1, x_2, x_3) + \frac{\partial}{\partial x_3} u_3(x_1, x_2, x_3) \right) \\ \frac{1}{2} \left( \frac{\partial}{\partial x_3} u_3(x_1, x_2, x_3) + \frac{\partial}{\partial x_3} u_3(x_1, x_2, x_3) \right) \\ \frac{1}{2} \left( \frac{\partial}{\partial x_3} u_3(x_1, x_2, x_3) + \frac{\partial}{\partial x_3} u_3(x_1, x_2, x_3) \right) \\ \frac{1}{2} \left( \frac{\partial}{\partial x_3} u_3(x_1, x_2, x_3) + \frac{\partial}{\partial x_3} u_3(x_1, x_2, x_3) \right) \\ \frac{1}{2} \left( \frac{\partial}{\partial x_3} u_3(x_1, x_2, x_3) + \frac{\partial}{\partial x_3} u_3(x_1, x_2, x_3) \right) \\$$

Компоненты тензора деформаций для точки М:

	0.064	0	0 )	
$\varepsilon_{ij} =$	0	0.064	0	
	0	0	0.09	

Для расчета тензора напряжений в точке М воспользуемся обобщенным законом Гука:

$$\sigma_{ij} = \lambda \delta_{ij} \varepsilon_{kk} + 2\mu \varepsilon_{ij}, \quad \lambda = \frac{Ev}{(1+v)(1-2v)}$$

Для цилиндра принимаем,  $\varepsilon_x = \varepsilon_y$ ,  $\sigma_x = \sigma_y$ , v = 0.4995. В итоге получим компоненты напряжения, в МПа:

$$\sigma_{ij} = \begin{pmatrix} 1.495 & 0 & 0 \\ 0 & 1.495 & 0 \\ 0 & 0 & 1.504 \end{pmatrix}.$$

Увеличим значение нагрузки и рассмотрим случай, когда с=0.6 (нагрузка равна 7.64 МПа). Под действием приложенных сил тело занимает ту же область в пространстве.



Рис. 3. РМО №2 под воздействием сжимающих усилий с=0.6.

Поле перемещений для точки *М*, в метрах:

$$u_{ij} = \begin{pmatrix} 0.02 & 0 & 0 \\ 0 & 0.02 & 0 \\ 0 & 0 & 0.0168 \end{pmatrix}.$$

Компоненты тензора деформаций для точки М:

$$\boldsymbol{\varepsilon}_{ij} = \begin{pmatrix} 0.255 & 0 & 0 \\ 0 & 0.255 & 0 \\ 0 & 0 & 0.36 \end{pmatrix}.$$

## Тензор напряжений для точки *М*, в МПа:

$$\sigma_{ij} = \begin{pmatrix} 5.981 & 0 & 0 \\ 0 & 5.981 & 0 \\ 0 & 0 & 6.018 \end{pmatrix}.$$

Данную задачу (1), (2), (3) можно также представить уравнениями Навье:

$$\mu u_{i,jj} + (\lambda + \mu) u_{j,ji} = 0, \ x_i \in V.$$
(11)

Граничные условия для этих уравнений можно записать в трех видах:

- Заданы перемещения на поверхности *S*, которые определяются функцией (10).
- Заданы внешние силы на поверхности *S*, определяемые выражением (8).
- Заданы на гранях перемещения, определяемые выражением (10),

в которую поочередно надо подставить следующие значения координат

 $x_1 = -0.05, x_1 = 0.05, x_2 = -0.05, x_2 = 0.05$ , а на остальной поверхности

$$\sigma_{ij}(x_1, x_2, 0) = -\delta_{i2}cx_3, \ \sigma_{ij}(x_1, x_2, 0, 1) = \delta_{i2}cx_3 \tag{13}$$

# 2. Моделирование напряженно-деформированного состояния многослойных резинометаллических опор (РМО)

По описанному алгоритму вычислялись параметры напряженно-деформированного состояния резинового слоя в составе многослойных резинометаллических опор. РМО №3 – два слоя резинового тела и три металлические пластины, РМО №4 – три слоя резинового тела и четыре металлических пластин, РМО №5 – четыре слоя резинового тела и пять металлических пластин. Высота всех РМО равнялась 0.1 м, а их диаметр – 0.105 м.



Рис. 4. Сжатие РМО №3 под действием равномерно распределенной нагрузки. Для случаев: *а*) нагрузка равна с=0.3, *б*) – с=0.6.





Рис. 5. Сжатие РМО №4 под действием равномерно распределенной нагрузки. Для случаев: *а*) нагрузка равна с=0.3, *б*) – с=0.6.





Заключение. В работе приводятся результаты применения математической модели на основе аналитического метода, которая позволяет описывать деформированное и напряженное состояния резинометаллических элементов при воздействии сжимающих усилий. Это направление относится к актуальным проблемам механики и тесно связано с решением разнообразных инженерно-технических задач. Модель определяет напряженное состояние РМО и может успешно применяться при расчете малых, конечных и больших деформаций резинометаллических опор. Предлагаемая математическая модель развивается

## Известия КГТУ им. И Раззакова 46/2018

применительно к резиноподобным материалам, аналитический метод решения статических краевых задач теории упругости, предложенный Т.Б.Дуйшеналиевым, является весьма удобной при использовании современных компьютерных программ [1,4,13]. Новые результаты получены на основе применения фундаментальных положений и законов механики сплошных сред.

### Список литературных источников

1. Аскарбеков, Р.Н. Моделирование напряженно-деформированного состояния вибро- и сейсмоизолирующих резинометаллических элементов [Текст] дис. ... канд. физ.мат. наук / Р.Н. Аскарбеков. Бишкек, 2016. – 126 с.

2. **Васидзу, К.** Вариационные методы в теории упругости и пластичности [Текст]: пер. с англ. / К. Васидзу. – М.: Мир, 1987. – 542 с.

3. **Васильев, В.В.** К задаче теории упругости, сформулированной в напряжениях [Текст] / В.В. Васильев, Л.В. Федоров // Изв. РАН. Механика твердого тела. – 1996. – № 2. – С. 82-92.

4. **Дуйшеналиев, Т.Б**. Неклассические решения механики деформируемого тела. – Москва: Издательство МЭИ, 2017. – 400 с.

5. **Ле Тхи Тху Хуэн.** Исследование сейсмоизолируемого здания с применением заменяемых резинометаллических сейсмоизоляторов [Текст]: дис. ... канд. техн. наук / Ле Тхи Тху Хуэн. – Москва, 2010. – 135с.

6. **Мондрус, В.Л.** Проблема определения собственных частот резинометаллического виброизоляторов современных программных комплексах, реализующих метод конечного элемента [Текст] / В.Л. Мондрус, Д.К. Сизов // Сборник докладов Междунар. науч.-техн. конф. проф.-препод. состава. – М., 2008. – С. 58-62.

7. Новацкий, В. Теория упругости [Текст] / В. Новацкий. – М.: Мир, 1975. – 872с.

8. **Ормонбеков, Т.О.** Применение тонкослойных резинометаллических опор для сейсмозащиты зданий в условиях территории Кыргызской Республики [Текст] / Т.О. Ормонбеков, У.Т. Бегалиев, А.В. Деров и др. – Бишкек: Учкун, 2005. – 212 с.

9. **Ормонбеков, Т.О.** Применение тонкослойных резинометаллических элементов (ТРМЭ) в сейсмозащите зданий, сооружений и инженерного оборудования [Текст] / Т.О. Ормонбеков. – Бишкек: Илим, 1996. – 25 с.

10. **Потураев, В.Н.** Резиновые и резинометаллические детали машин [Текст] / В.Н. Потураев. – М.: Машиностроение, 1966. – 298 с.

11. **Сергаева, М.Ю.** Обоснование работоспособности резинометаллических виброизоляторов систем виброзащиты авиационного оборудования [Текст]: дис. ... канд. техн. наук / М.Ю.Сергаева. – Омск, 2005. – 163 с.

12. **Сизов, Д.К.** Статика и динамика резинометаллического виброизолятора [Текст]: дис. ... канд. техн. наук / Д.К. Сизов. – Москва, 2008. – 149 с.

13. **Duishenaliev T.B.** Calculation of deformation of rubber layer in rubber metal elements [Text] / T.B. Duishenaliev, R.N. Askarbekov // Proceedings of 15th International Scientific Conference Engineering for Rural Development. – Jelgava, Latvia, 2016. – 25-27.05. – P. 1402-1410.

14. **Gent, A.N.** Load-deflection relations and surface strain distributions for flat rubber pads [Text] / A.N. Gent // Rubber Chem. Techn. – 1958. – Vol. 31, № 2. – P. 395-414.

15. **Kikuchi, F.** A new variational functional for the finite element method and its application to plate and shell problems [Text] / F. Kikuchi, Y. Ando // Nuclear Engin. and Design. – 1972. – No. 21. – P. 95-113.