Impact Factor:	ISRA (India) ISI (Dubai, UAE GIF (Australia) JIF	= 6.317 = 1.582 = 0.564 = 1.500	SIS (USA) РИНЦ (Russ ESJI (KZ) SJIF (Morocc	= 0.912 ia) = 3.939 = 8.771 co) = 7.184	ICV (Poland) PIF (India) IBI (India) OAJI (USA)	$= 6.630 \\= 1.940 \\= 4.260 \\= 0.350$
				Issue		Article
SOI: <u>1.1</u> International S	<u>/TAS</u> DOI: <u>10.15</u> Scientific Iou	5863/TAS rnal	٥đ	42) 🗐	∎¥£	3D
Theoretical & Applied Science						i i i i i i i i i i i i i i i i i i i
p-ISSN: 2308-4944 (print)) e-ISSN: 2409-008:	5 (online)				46 j
Year: 2024 Issue: 04	4 Volume: 132		04	F SH	∎;⊰¶	H 9

http://T-Science.org

Published: 15.04.2024

Sayidmakhsud Rakhmonovich Razzokov

Samarkand State Institute of Architecture and Civil Engineering Doctor of Technical Sciences, Professor

Sherzod Rustamkulovich Yakhshiboev

Samarkand State Institute of Architecture and Civil Engineering PhD – Acting Associate Professor

Numonkhon Sayidmakhsudovich Razzokov

Samarkand State Institute of Architecture and Civil Engineering Senior lecturer

Tamara Aytniyazovna Tleubaeva

Samarkand State Institute of Architecture and Civil Engineering Senior lecturer

Murodzhon Mukhammadievich Aslonov

Samarkand State Institute of Architecture and Civil Engineering Senior lecturer npl-spk@list.ru

CALCULATION OF HANGING SHELLS COMPLEX GEOMETRY

Abstract: A method for calculating large-span, spatial hanging shells is presented. A resolving system of equations is obtained for determining the stress-strain state of the hanging shells, the support contour, bearing and stabilizing cables.

Key words: fracturing system, calculation, hanging shells, complex geometries, bearing, stabilizing cables. *Language:* Russian

Citation: Razzokov, S. R., Yakhshiboev, Sh. R., Razzokov, N. S., Tleubaeva, T. A., & Aslonov, M. M. (2024). Calculation of hanging shells complex geometry. *ISJ Theoretical & Applied Science*, 04 (132), 171-176.

Soi: <u>http://s-o-i.org/1.1/TAS-04-132-19</u> Doi: crossed <u>https://dx.doi.org/10.15863/TAS.2024.04.132.19</u> Scopus ASCC: 2200.

РАСЧЕТ ОРТОГОНАЛЬНЫХ ВИСЯЧИХ СИСТЕМ СЛОЖНОЙ ГЕОМЕТРИИ

Аннотация: Приводится методика расчета большепролетных, пространственных висячих оболочек сложной геометрии. Получены разрешающие система уравнений для определения напряженнодеформированного состояния висячих оболочек, опорного контура, несущих и стабилизирующих вант. Ключевые слова: разрешающая система, расчет, висячий оболочки, сложной геометрии, несущие,

ключевые слова: разрешающая система, расчет, висячии оболочки, сложной геометрии, несущие, стабилизирующие ванты.

Введение

УДК 624.012.074

Вантовые системы, образуемые взаимно перекрещивающимися тросами, называются сетями. Применяются сети ортогональные, ромбические геодезические и др., при этом ванты могут опираться на жесткий деформируемый контур.

Рассмотрим висячих оболочечных систем – ортогональные сети, опертые на двух жестких замкнутых криволинейных контурных арок



Impact Factor:	ISRA (India) ISI (Dubai, UAE	= 6.317) = 1.582	SIS (USA) РИНЦ (Russia)	= 0.912) = 3.939	ICV (Poland) PIF (India)	= 6.630 = 1.940
	GIF (Australia)	= 0.564 = 1.500	ESJI (KZ) SJIF (Morocco)	= 8.771	IBI (India) OAJI (USA)	= 4.260 = 0.350
	UII	- 11000		/ = /1101		- 0.000

(рис.1). Ортогональными называют сети из двух семейств вант, расположенные в плане параллельно, направленных взаимно перпендикулярно.

Одно семейство вант имеет провес вниз другое выпуклость (несущие), вверх (стабилизирующие). Предварительное напряжение системы создается натяжением стабилизирующих вант. Все ванты одного семейства расположены с одинаковым шагом в параллельных вертикальных плоскостях. При равномерно распределенной нагрузке на покрытие параллельно расположенные пологие ванты получают форму конгруэнтных парабол, отличающихся только ординатой вершин, имея поверхности гиперболического уравнение параболоида:

$$z = -4 f x^2 / l_{\mu}^2 + 4 f_c y^2 / l_c^2, \tag{1}$$

где в дальнейшем, индекс «н» соответствует несущим, а индекс «с» – стабилизирующим вантам.

Расчет сложную висячую систему выполним, принимая за исходное состояние покрытие при действие полной расчетной нагрузки. По теории висячих систем исследованиями В. К. Качурина [1] установлено, что поверхность ортогональной системы после изменения нагрузки несколько отличающееся от поверхности гиперболического параболоида. Кривые провисания вант отличаются от парабол, а нагрузка, передаваемая стабилизирующими вантами на несущие, равномерно несколько отличается от распределенной.



Рис.1. Ортогональные висячие системы сложный геометрии: a – с эллиптическим опорным контуром; б – г, с контуром в виде двух плоских арок;



	ISRA (India)	= 6.317	SIS (USA)	= 0.912	ICV (Poland)	= 6.630
Impact Factor:	ISI (Dubai, UAE) = 1.582	РИНЦ (Russia) = 3.939	PIF (India)	= 1.940
	GIF (Australia)	= 0.564	ESJI (KZ)	= 8.771	IBI (India)	= 4.260
	JIF	= 1.500	SJIF (Morocco) = 7.184	OAJI (USA)	= 0.350

Рассмотрим систему с двумя эллиптическим арочным опорным контуром (рис.1 а). Так как все параболы одного семейства конгруэнтны, то распоры в них от одинаковой равномерной нагрузки равны между собой.

Реакция семейства одного вант. передающаяся на опорный контур может принята в виде равномерно распределенной погонной нагрузки

$$p_{H} = H_{H} / d_{H} \text{ } \text{ } p_{c} = H_{c} / d_{c} \tag{2}$$

Уравнение эллипсовидного контура имеет вид

$$4x^2/l_{\mu}^2 + 4y^2/l_c^2 = 1$$
(3)

В расчете сети предполагается, что ванты упругие, а контур – абсолютно жесткий.

Ванты несут полную расчетную нагрузку от покрытия и дополнительную нагрузку от натяжения стабилизирующих вант в размере 10-15% от этой нагрузки. Для исходного состояния системы провесы главных тросов f_н и f_c будем считать заданными. Усилия в главной несущей и стабилизирующей вантах, а следовательно, и во всех других случаях могут быть определены

$$H_{\rm H} = q_{\rm H} d_{\rm H} l_{\rm H}^2 / (8f_{\rm H}) \,\,\mathrm{M} \,\, H_c = q_c d_c l_c^2 / (8f_c) \,. \tag{4}$$

В ходе дальнейшего расчета определяется сечение несущих вант и выполняется проверки.

Сечение стабилизирующих вант задаются в следующих пределах:

$$\omega_c = (0, 2 \div 0, 4) \omega_{\mu} d_c / d_{\mu}, \qquad (5)$$

где $\omega_c = A_c/E_c$, $\omega_{\mu} = A_{\mu}/E_{\mu}$ - жесткости стабилизирующего и несущего ванта; А_с, и А_н -

> $(B_{1\mu} + B_{1c})x^3 - 3(B_{1\mu}f_{\mu} + B_{1c}f_{c})x^2 + (A_{1\mu} + A_{1c} + 2B_{1\mu}f_{\mu}^2 + B_{1c}f_{c}^2)x - (q - q_1) = 0$ (11)

где

 $A_{1_{H}} = 8H_{_{H}}/(d_{_{H}}l_{_{H}}^{2}); \qquad A_{1c} = 8H_{_{c}}/(d_{_{c}}l_{_{c}}^{2});$ $B_{1\mu} = 64 \omega_{\mu} \, / (3l_{\mu}^4 d_{\mu} m_{\mu}^3) \, ; \ B_{1c} = 64 \omega_c \, / (3l_c^4 d_c m_c^3) \, ; \ q$ - полная нагрузка исходного состояния; $m = S_n / l_n$,

 $m = S_c/l_c$ - отношение длины вант к их пролету соответствующих направлений вант.

Рассмотрим систему, приведенную на рис. 1 в,г. Сеть как и ранее, имеет поверхность гиперболического параболоида и оперта на две плоские наклонные арки параболического очертания.

Очертания контура надо выбирать так, чтобы в плане не возникали изгибающие моменты, т. е, контур был безмоментным. Как показано в работе [3-5] наиболее выгодным является эллипсовидный (рис.1а), причем условие контур его безмоментности имеет вид

$$q_c = q/(f_{_H}f_c - 1)$$
 (12)

или

$$q_{\mu} = q[1 + f_c / (f_{\mu} - f_c]].$$
(13)

Условие безмоментности контура может быть достигнуто выбором провесов главных вант

площади их по перечного сечения; Ес и Ен - модуль упругости.

За исходное состояние системы принимают вантовая сеть без нагрузки собственным весом, пренебрегают либо нагрузку ee весом. незамоноличенных плит в сочетании с ветровым отсосом.

Рассмотрим условие равновесия вантовой сети при снятии части нагрузки

$$q_{\mu} + q_1 + q_c, \tag{6}$$

где q₁ - внешняя нагрузка в новом состоянии системы, а q_{H} и q_{c} - нагрузки, воспринимаемые вантами соответствующих направлений.

Значение нагрузки на ванту получим как произведение распора на провес ванты. Распор несущей ванты при снятии части нагрузки уменьшится, так же как ее провес:

$$q_{H} = 8M_{H}/(d_{H}l_{H}^{2}) = 8(H_{H} - \Delta H_{H})(f_{H} - x)/(d_{H}l_{H}^{2})$$
 (7)
Аналогично

$$q_c = 8(H_c - \Delta H_c)(f_c + x)/(d_c l_c^2), \qquad (8)$$

где $x = \Delta f_{\mu} = \Delta f_{c}$ неизвестное приращение провеса. Приращение распоров ΔH_{H} и ΔH_{c} определим по формулам

$$\Delta H_{\mu} = 8\omega_{\mu} (2f_{\mu} - x)x/(3l_{\mu}^2 m_{\mu}^2).$$
(9)

$$\Delta H_c = 8\omega_c (2f_c + x)x/(3l_c^2 m_c^2) .$$
 (10)

Подставим полученные выражения (9) и (10) в формулы (7) и (8) а затем в (6). В результате получим решение в виде кубического уравнения относительно приращения провеса:

$$h_{c} = 8H_{c}/(d_{c}l_{c}^{2})$$
; и соотношением нагрузок, приходящихся на

несущие и стабилизирующие ванты, только при определенной нагрузке, ее изменении меняют провесы вант и безмоментное состояние контура нарушается.

Безмоментное состояние контура выгодно подобрать для нагрузки, между постоянной и максимальной, половины снеговой нагрузки. При этом моменты в контуре возникают как при отсутствии снега, так и при полном снеге, однако абсолютной величине оказываются по минимальными.

В расчет изгиба контура на действие равномерно распределенных нагрузок удобно вести методом сил. Замкнутое кольцо трижды статически неопределимо. Введя шарниры в двух диаметрально противоположных сечениях. превратим его в статически определимое (рис. 1а). По условиям симметрии третье неизвестное перерезывающие силы в шарнирах – обращается в нуль, а нормальные давления – в $p_c l_{\mu}/2$. Неизвестные моменты в шарнирах также равны



	ISRA (India)	= 6.317	SIS (USA)	= 0.912	ICV (Poland)	= 6.630
Impact Factor:	ISI (Dubai, UAE	E) = 1.582	РИНЦ (Russia	.) = 3.939	PIF (India)	= 1.940
	GIF (Australia)	= 0.564	ESJI (KZ)	= 8.771	IBI (India)	= 4.260
	JIF	= 1.500	SJIF (Morocco) = 7.184	OAJI (USA)	= 0.350

между собой. Решение системы сводится к одному уравнению метода сил с одним неизвестным – изгибающими моментами, в шарнирах. Максимальные по абсолютной величине изгибающие моменты в контурном кольце возникают в сечениях, расположенных на главных осях эллипса.

Уравнение плоскости, в которой лежит арка:

$$2f_{H}\cos^{2}\alpha x^{2}/l_{H} + (4f_{H}\cos^{2}\alpha^{2}/l_{H} - \sin\alpha)x = 4f_{c}y_{c}^{2}2/l^{2}$$
(15)

примет вид

 $Z = 2(f_{H} - f_{C}/(l_{H} - f_{C}))$

Если в этом выражении положить

 $2x\cos\alpha x/l_{\mu} = \eta; \quad 2y/l_{c} = \xi \quad \text{м} \quad f_{\mu}/f_{c} = \lambda \quad (16)$ то оно примет вид $\lambda \eta^{2} + (1-\lambda)\eta = \xi^{2},$

где ξ имеет действительные значения при $1 + \lambda(\eta - 1) \ge 0$.

Так как η изменяется в пределах от нуля до единицы, то при $\eta \rightarrow 0$ условие действительности обращается в $\lambda \leq 1$ или $f_{\mu} \leq f_c$.

Для облегчения вычисления коэффициентов при неизвестных свободных членов канонических уравнений определим изгибающие моменты в любом сечении контурной арки в основной системе.

Расчет сети выполнен так же, как и в предыдущем случае. Контурные арки рассчитываются на действие равномерно распределенных нагрузок *p_n* и *p_c*. Нагрузки от вант раскладываются на две составляющие – одна в плоскости опорной арки, другая – нормально к ней (рис. 1, в).

Очертание арки должно быть выбрано так, чтобы по всей длине пересекаться с поверхностью сети согласно выражению (1).

Условие это несовместимо с условием безмоментности контура (12). Действительно, если q_c составляет 10-20% от q, то на основании (12) $\lambda = 5 \div 10$. Очевидно, что контурные арки существенно моментны.

Определение усилий, действующих в контурных арках, может быть выполнено методом сил. При этом в качестве основной системы удобно рассматривать трехшарнирные арки, вводя шарниры на главных осях контура.

Получим уравнение оси арки относительно

центра сети. Решая это выражение совместно с (1),

преобразуя его так, чтобы начало координат

лежало в ключе арки, а ось *х* была направлена по

оси ее симметрии, тогда уравнение оси арки

(14)

Так как усилия в противоположных шарнирах при равномерной нагрузке попарно равны, то задача решается системой из двух канонических уравнений.

Для облегчения вычисления коэффициентов при неизвестных и свободных членов канонических уравнений определим изгибающие моменты в любом сечении контурной арки в основной системе.

Из условии равновесия полуарки нормальное усилие в ключевом шарнире

$$N_{ul} = p_{\mu} l_{\mu}^2 \cos\alpha(4l_c) + p_c l_c^2 / (4\cos\alpha)$$
(17)

Усилия, действующие в плоскости арки:

$$p_{H} = q_{H} l_{H}^{2} \cos \alpha / 8 f_{H}$$

$$p_{c} = q_{c} l_{c}^{2} \cos \alpha / 8 f_{c}$$
(18)

Изгибающий момент в арке для точки с координатами (x, y)

$$M_x = N_{ux} x - p_{\mu} y^2 / 2 - p_c x^2 / 2$$

Подставив в эту формулу значение N_{uu} и произведя все необходимые упрощения и переходя к обобщенным координатам η и ξ , получим

$$M_{x} = l_{H}^{2} l_{c}^{2} (q_{H} \cos \alpha + q_{c} \cos \alpha) (l(4l_{c}) + p_{c} l_{c}^{2} / (4 \cos \alpha)$$
(19)

В опорном шарнире арки от единичного момента

 $M_1 = \eta \tag{20}$

То же, в ключевом шарнире от момента: $M_1 = (1 - \eta)$ (21)

Наклон арки и провесы тросов выгодно подобрать так, чтобы составляющие усилий *N*, направленные вверх нормально к плоскости арки, уравновешивались составляющей ее веса *Q*. Тогда арки работают только в своей плоскости, а поддерживающие их стойки включаются в работу лишь при изменении нагрузки. Кроме изложенного расчета на равномерно распределенную нагрузку, существуют другие методы, позволяющие рассчитать систему на более сложные виды нагрузок, например на неравномерную снеговую нагрузку.

Нелинейную задачу расчета системы можно заменить линейной, ввести одну поправку, учитывающую удлинение, затем вторую и так далее, до тех пор, пока не будет получена удовлетворительная сходимость результатов.

Применение метода последовательных приближений к расчету сетей приводит к решению значительного количества систем



	ISRA (India)	= 6.317	SIS (USA)	= 0.912	ICV (Poland)	= 6.630
Impact Factor:	ISI (Dubai, UAE	<i>L</i>) = 1.582	РИНЦ (Russia)) = 3.939	PIF (India)	= 1.940
	GIF (Australia)	= 0.564	ESJI (KZ)	= 8.771	IBI (India)	= 4.260
	JIF	= 1.500	SJIF (Morocco)) = 7.184	OAJI (USA)	= 0.350

линейных уравнений с большим числом членов и может быть осуществлено только на компьютере.

Решение системы нелинейных уравнений может быть также заменено рекуррентной последовательностью линейных уравнений с меняющимися коэффициентами, когда нагрузка прикладывается к системе малыми порциями решая систему линейных уравнений и пологая при этом каждое предыдущее состояние за исходное.

Рассмотрим расчет висячей оболочки на температурные воздействия.

Определим усилия в сети при изменении температуры на $\Delta t = (t - t_1)$, считая, что провесы главных вант и действующие в них до изменения температуры усилия известны. Положим, что при уменьшении температуры провес главной несущей ванты уменьшится на величину x(t) а провес главной стабилизирующей ванты возрастет на ту же величину. Распоры вант обоих направлений при уменьшении температуры увеличатся.

Так мак относительное укорочение всех вант одного направления одинаково, одинаковым будет и приращение распоров в них, что можно рассматривать и как результат приращения нагрузки.

Уравнение равновесия по аналогии с предыдущим имеет вид (6) а значения нагрузок:

$$q_{H} = 8(H_{H} - \Delta H_{H})(f_{H} - x(t)/(d_{H}l_{H}^{2});)$$

$$q_{c} = 8(H_{c} - \Delta H_{c})(f_{c} - x(t)/(d_{c}l_{c}^{2}),)$$
(22)

где *x* – приращение провеса главных вант, от влияния температуры;

По условиям равновесия до изменения температуры

$$8H_{_{H}}f_{_{H}}/(d_{_{H}}l_{_{H}}^{2}) = q + 8H_{c}f_{c}/(d_{c}l_{c}^{2}).$$

Тогда при подстановке уравнения (22) в (6) имеем

$$\left[\Delta H_{H}(f_{H} - x(t) - H_{H}x(t))\right] / (d_{H}l_{H}^{2}) = \left[\Delta H_{c}(f_{c} + x(t) - H_{c}x(t))\right] / (d_{c}l_{c}^{2})$$
(23)

При уменьшении температуры на Δt и коэффициенте линейного расширения η удлинение тросов

 $\Delta S = \Delta HmS / \omega - \eta \Delta tS$

На основании уравнения ()

$$\Delta S_{\mu} = -8x(t)[2f_{\mu} - x(t)]/(3l_{\mu});$$

 $\Delta S_{c} = 8x(t)[2f_{c} + x(t)]/(3l_{c}).$

Приравнивая друг к другу правые части этих выражений, вычислим приращение распоров:

$$\Delta H_{\mu} = -8\omega_{\mu} [2f_{\mu} - x(t)]x(t)/(3S_{\mu}^{2}) + \eta \Delta t \omega_{\mu} / m_{\mu};$$

$$\Delta H_{c} = 8\omega_{c} [2f_{c} - x(t)]x(t)/(3S_{c}^{2}) + \eta \Delta t \omega_{c} / m_{c}.$$
(24)

Подставив в формулу (23) значения ΔH_{μ} и ΔH_{c} из (24) получим кубическое уравнение относительно приращения провеса

$$(B_{1\mu} - B_{1c})[x(t)]^{3} / 8 - (B_{1\mu}f_{\mu} - B_{1c}f_{c})3x^{2} / 8 + [B_{1\mu}f_{\mu}^{2} / 4 + B_{1c}f_{c}^{2} / 4 + C_{\mu} + C_{c} + H_{\mu} / (d_{\mu}l_{\mu}^{2}) + H_{c} / (d_{c}l_{c}^{2})]x - (C_{\mu}f_{\mu} - C_{c}f_{c}) = 0,$$
(25)

где $C_{\mu} = \eta \Delta t \omega_{\mu} / (d_{\mu} l_{\mu}^2 m_{\mu})$ и $C_c = \eta \Delta t \omega_c / (d_c l_c^2 m_c)$; $B_{1\mu}$ и B_{1c} приняты по (11). При возрастании температуры в системе выражение (25) приобретает вид

$$(B_{1\mu} - B_{1c})[x(t)]^{3} / 8 - (B_{1\mu}f_{\mu} - B_{1c}f_{c})3[x(t)]^{2} / 8 + [B_{1\mu}f_{\mu}^{2} / 4 + B_{1c}f_{c}^{2} / 4 - C_{\mu} + C_{c} + H_{\mu} / (d_{\mu}l_{\mu}^{2}) + H_{c} / (d_{c}l_{c}^{2})]x(t) - (C_{\mu}f_{\mu} - C_{c}f_{c}).$$
(26)

Приведенная расчетная методика позволяет запроектировать большепролетные висячие

уникальные сооружения на климатические и температурные воздействие.

References:

1. Baldin, V.A. (1977). Ob uchete plasticheskij deformacij pri neravnomernom raspredelenii

naprjazhenij po secheniu. [Tekst]. Stroitel`naja mehanika raschet sooruzhenij, №1, pp.29-31.



Impact Factor:

ISRA (India)	= 6.317	SIS (USA)	= 0.912	ICV (Poland)	= 6.630
ISI (Dubai, UAE) = 1.582	РИНЦ (Russia) = 3.939	PIF (India)	= 1.940
GIF (Australia)	= 0.564	ESJI (KZ)	= 8.771	IBI (India)	= 4.260
JIF	= 1.500	SJIF (Morocco) = 7.184	OAJI (USA)	= 0.350

2. Kachurin, V.K. (1962). Teorija visjachih sistem. [Tekst]. (p.224). Moscow: Gosstrojizdat.

- Gorenshtejn, B.V. (1979). Zhelezobetonnye 3. prostranstvennye pokrytija [Tekst]. (p.160). - L.: Stroizdat.
- 4. Ivovich, V.A., & Pokrovskij, L.N. (1989). Dinamicheskij raschet visjachih pokrytij. [Tekst]. (p.312). Moscow: Strojizdat.
- 5. Razzakov, S. R., (2004).Sostavnye zhelezobetonnye obolochki pokrytija zdanij v uslovijah dlitelnoj jekspluatacii i sejsmicheskih vozdejstvij.[Tekst]. (p.380). -Tashkent: Fan.
- 6. Vol'mir, A.S. (1972). Nelinejnaja dinamika plastinok i obolochek. [Tekst]. (p.2). Moscow: Nauka.

- 7. Khudoynazarov, Kh., & Yaxshiboyev, Sh.R. (2020). The Mathematical Model of Transverse Vibrations of the Three-Layer Plate. IOP Conf. Ser.: Earth Environ. Sci. 614 012062. DOI: 10.1088/1755-1315/614/1/012062.
- 8. Yaxshiboyev, Sh. R. (2020). Chetlari sharnirli plastinkaning mahkamlangan elastik antisimmetrik tebranishlari. Me'morchilik va qurilish muammolari. 2020. №1.2-qism, pp.106-109.
- 9. Jahshiboev, Sh.R. (n.d.). Antisimmetrichnye kolebanija trehslojnoj, poperechnyj sharnirnoopertaja plastiny. Eurasian journal of academic research, pp.20-28. Retrieved from https://inacademy.uz/index.php/ejar/article/view/12607

🗘 Clarivate Analytics indexed