



## تحلیل ارتعاشات ازاد و اجباری تیر تیمو شینکو کامپوزیت با لایه های پیزوالکتریک

محمد صادقی<sup>۱</sup>، دکتر علی اصغر جعفری<sup>۲\*</sup>

۱- کارشناسی ارشد ، گروه مهندسی مکانیک ، واحد تهران غرب ، دانشگاه ازاد اسلامی ، تهران ، ایران

۲- استاد ، گروه مهندسی مکانیک ، دانشگاه خواجه نصیر طوسی ، تهران ، ایران

\*تهران، Ajafari@Kntu.ac.ir

### چکیده

در این مقاله ارتعاشات آزاد و اجباری تیر تیمو شینکو کامپوزیت با لایه های پیزوالکتریک عملگر و حسگر بررسی شده است. میدان جا به جایی با استفاده از تئوری مرتبه اول برشی تیر ها<sup>۱</sup> به دست آورده شده و معادلات حاکم بر حرکت تیر با استفاده از اصل همیلتون استخراج گردیده است. شرایط مرزی مکانیکی دوانتهای تیر از نوع تکیه گاه ساده در نظر گرفته شده است. حل معادلات حرکت با استفاده از برنامه نویسی در نرم افزار متلب انجام یافته است و فرکانس های طبیعی تیر به دست آمده با [۱] مقایسه شده است. دریخش ارتعاش اجباری بارگذاری بار گستردگی باشدت یکنواخت و با تحریک هارمونیک و بار پله ای در نظر گرفته شده است.

### اطلاعات مقاله

مقاله یادداشت پژوهشی

دریافت: ۱۳۹۵ آذر ۲۷

پذیرش: ۱۳۹۷ اسفند ۲۸

ارائه در سایت: ۱۳۹۸ اردیبهشت ۲۵

### کلیدواژگان

مواد کامپوزیت

پیزوالکتریک

عملگر

حسگر

## Free and forced vibration analysis of Timoshenko composite beam with piezo-electric layers

Mohammad sadeghi<sup>1</sup>, Ali asghar jafari<sup>2\*</sup>

1-MA, Department of mechanic, West Tehran Branch, Islamic Azad University, Tehran, Iran

2-Professor, Department of mechanic, khaje nasir University, Tehran, Iran

\* Tehran, Iran, Ajafari@Kntu.ac.ir

### Article Information

Research Note

Received 17 December 2016

Accepted 19 March 2019

Available Online 15 May 2019

### Keywords

Composite materials

piezo-electric

actuator

sensor

### ABSTRACT

relocation field using First shear deformation beam theory obtained and governor equations on moving beam derivated with using Hamilton's rule. mechanical boundary conditions of beam bipolar from simple supported is discussed. resolution of moving equations with using programming in matlab software achieved and natural frequencies obtained and compared with [1]. in part forced vibration loading, explode load with uniform tensity with harmonic excitation and stepper load is discussed.

<sup>۱</sup>.First shear deformation beam theory

Please cite this article using:

Mohammad sadeghi, Ali asghar jafari, Free and forced vibration analysis of Timoshenko composite beam with piezo-electric layers, *Journal of Mechanical Engineering and Vibration*, Vol. 10, No. 1, pp. 7-13, 2019 (In Persian)

برای ارجاع به این مقاله از عبارت ذیل استفاده نمایید:

## ۱- مقدمه

بر این پایه روابط کرنش- جا به جایی تیر به فرم زیر قابل حصول است؛

$$\begin{aligned}\epsilon_x &= \frac{\partial u}{\partial x} + z \frac{\partial \psi(x, t)}{\partial x} \quad \epsilon_y, \epsilon_z = . \\ y_{xz} &= \frac{\partial w}{\partial x} + \psi(x, t) \quad \gamma_{xy}, \gamma_{yz} = .\end{aligned}\quad (2)$$

با استفاده از اصل همیلتون معادله حاکم بر حرکت تیر به فرم کلی زیر بر حسب جا به جایی و منتجه های ممان و تنش استخراج شده است؛

$$\begin{aligned}\frac{\partial N_{xx}}{\partial x} &= I_1 \ddot{u}(x, t) + I_2 \ddot{\psi}(x, t) \\ \frac{\partial M_{xx}}{\partial x} - Q_x &= I_2 \ddot{u}(x, t) + I_3 \ddot{\psi}(x, t) \\ \frac{\partial Q_x}{\partial x} &= I_1 \ddot{u}(x, t) + I_2 \ddot{\psi}(x, t)\end{aligned}\quad (3)$$

که در روابط (۳) P, M, N، Q به ترتیب نیروی خارجی در جهت قائم، نیروی در صفحه بر واحد طول، ممان خمشی بر واحد طول و نیروی برشی بر واحد طول می باشند. I<sub>1</sub>, I<sub>2</sub>, I<sub>3</sub> به صورت زیر تعریف شده اند؛

$$(I_1, I_2, I_3) = \int_{z_{NL}}^{z_1} \rho(z, z') dz \quad (4)$$

## ۳- روابط لایه کامپوزیت

رابطه‌ی تنش های نرمال و با کرنش ها برای یک ماده کامپوزیت در حالت کلی به صورت زیر می باشد؛

کامپوزیت‌ها رده‌ای از مواد پیشرفته هستند که در آنها از ترکیب ساده به منظور ایجاد موادی جدید با خواص مکانیکی و فیزیکی برتر استفاده شده است. از قدیم نیز انسان از کامپوزیت استفاده می‌کرده است. در سال ۱۹۶۰ این مواد شروع به جلب توجه کردند، با ورود کامپوزیت‌های پلیمری در صنعت از آن زمان به بعد، مواد کامپوزیتی، به مواد رایج مهندسی تبدیل شده اند. برای کاربردهای مختلف از جمله خودرو، طراحی و تولید قطعات، لوازم ورزشی، قطعات و هوا فضاسازی‌های مصرفی و دریایی و صنایع هوفضا بکاربرده شدند. Nagesh bab, Hanagud [۲] حسگرهای پیزو الکتریک را معرفی کردند. Hajela, Teboub [۳] ارتعاش یک تیر کامپوزیت با لایه‌های پیزو الکتریک تحت بار استاتیکی را بررسی کردند. Moita, soare [۴] به ارتعاشات ازاد یک تیر کامپوزیت به روش المان محدود پرداختند. بر پایه مطالب فوق در می‌یابیم که بیشتر تحقیقات صورت گرفته تاکنون به بررسی ارتعاشات ازاد سازه‌های کامپوزیت با لایه‌های پیزو الکتریک به روش المان محدود پرداخته اند و تعداد کمی از آن‌ها ارتعاشات اجباری این سازه‌ها را بررسی کرده اند. در این مقاله ارتعاشات ازاد و اجباری تیر تیمو شینکو کامپوزیت به روش انرژی بررسی شده است.

## ۲- مدل سازی و استخراج معادلات حرکت

روابط کرنش و جا به جایی میدان جا به جایی تیر بر مبنای تئوری مرتبه اول برشی تیر ها به شکل زیر در نظر گرفته شده است [۵]؛

$$\begin{aligned}u(x, z, t) &= u(x, t) + z\psi(x, t) \\ v &= . \\ w &= w(x, t)\end{aligned}\quad (1)$$

که در روابط (۱) u, v, w به ترتیب جا به جایی در راستای z, y, x هر نقطه از تیر می باشند، چرخش سطح مقطع عمود بر لایه میانی تیر است. اندیس صفر در مولفه های جا به جایی برای معین کردن جا به جایی لایه میانی تیر است.

بکار گیری لایه پیزو در این مقاله به این صورت است که لایه پایینی حسگر بوده ولایه بالایی عملگر می باشد.

#### ۵- روابط لایه حسگر

چون هیچ گونه شارژ الکتریکی در حسگر وجود ندارد جابجایی الکتریکی در راستای  $z$  صفر است لذا شدت میدان الکتریکی حسگر به دست می آید. بنابراین داریم؛

$$\sigma_{xx}^s = \left( c_{11} + \frac{e_{21}}{\epsilon_{22}} \right) \left( \frac{\partial u}{\partial x} + z \frac{\partial \Psi_x}{\partial x} \right)^s \quad (7)$$

بر این پایه با برابر قرار دادن شدت میدان الکتریکی در حسگر و رابطه تجربی،  $E_i = \varphi_{,i}$ ، ولتاژ حسگر به دست می آید؛

$$V^s = - \frac{e_{21} h_s}{\epsilon_{22}} \left( \frac{\partial u}{\partial x} + h_m^s \frac{\partial \Psi_x}{\partial x} \right) \quad (8)$$

$$h_m^s = \frac{z_{NL} + z_s}{2} \quad (8)$$

#### ۶- روابط لایه عملگر

توزیع پتانسیل الکتریکی و شرایط مرزی الکتریکی در لایه عملگر به صورت زیر فرض شده است؛

$$\begin{aligned} \varphi^a &= \varphi_{,i} + z\varphi_{,1} + z^2\varphi_{,2} \\ \text{شرایط مرزی} &\begin{cases} \varphi = V^a & \text{at } z = z_{,1} = h/2 + h_a \\ \varphi = . & \text{at } z = z_{,2} = h/2 \end{cases} \end{aligned} \quad (9)$$

با اعمال شرایط مرزی فوق، و اعمال معادله ماسکول در لایه عملگر ضرایب مجهول در رابطه پتانسیل الکتریکی به دست می آیند. با استفاده از رابطه تجربی،  $\varphi_{,i} = E_i$  شدت میدان الکتریکی در لایه عملگر به دست می آید.

با قرار دادن شدت میدان الکتریکی لایه عملگر در رابطه تنش لایه پیزوالکتریک و نوشتن ولتاژ لایه عملگر بر حسب ولتاژ لایه حسگر و ضریب بهره تنش لایه عملگر به صورت زیر به دست خواهد آمد.

$$\begin{cases} \sigma_x \\ \sigma_y \\ \tau_{yz} \\ \tau_{xz} \\ \tau_{xy} \end{cases} = \begin{bmatrix} \bar{Q}_{11} & \bar{Q}_{12} & . & . & \bar{Q}_{16} \\ \bar{Q}_{21} & \bar{Q}_{22} & . & . & \bar{Q}_{26} \\ . & . & \bar{Q}_{44} & \bar{Q}_{45} & . \\ . & . & \bar{Q}_{54} & K_5 \bar{Q}_{55} & . \\ \bar{Q}_{61} & \bar{Q}_{62} & . & . & K_6 \bar{Q}_{66} \end{bmatrix}$$

$$\begin{cases} \varepsilon_x \\ \varepsilon_y \\ \gamma_{yz} \\ \gamma_{xz} \\ \gamma_{xy} \end{cases}$$

$$\begin{cases} \varepsilon_{xx} \\ \tau_{xz} \end{cases} = \begin{bmatrix} \bar{Q}_{11} & . \\ . & k_5 \bar{Q}_{55} \end{bmatrix} \begin{cases} \varepsilon_{xx} \\ \gamma_{xy} \end{cases} \quad (5)$$

$$\bar{Q}_{11}^i = (Q_{11} \cos^2 \theta_i + 2(Q_{12} + 2Q_{66}) \sin^2 \theta_i \cos^2 \theta_i + Q_{22} \cos^2 \theta_i)$$

$$\bar{Q}_{55}^i = (Q_{55} \cos^2 \theta_i + Q_{44} \sin^2 \theta_i)$$

$$Q_{11} = \frac{E_{11}}{1 - \gamma_{12}\gamma_{21}}$$

$$Q_{22} = \frac{E_{22}}{1 - \gamma_{12}\gamma_{21}}$$

$$Q_{66} = G_{12} = \frac{E_{12}}{2(1 + \gamma_{12})}$$

$$Q_{55} = G_{11}$$

$$Q_{44} = G_{13}$$

#### ۴- روابط پیزوالکتریک

با در نظر گرفتن مولفه جا به جایی الکتریکی در راستای  $z$  به دلیل نازک بودن لایه پیزو خواهیم داشت [۵]؛

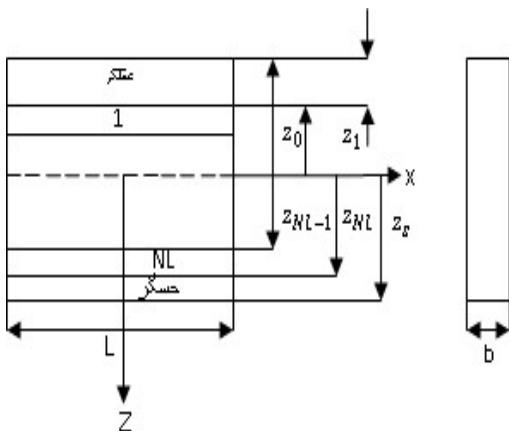
$$\begin{aligned} \sigma_{xx} &= c_{11} \epsilon_{xx} - e_{21} E_z \\ D_z &= \epsilon_{22} E_z - e_{21} \epsilon_{xx}, D_x = 0 \end{aligned} \quad (6)$$

به ترتیب بیانگر شدت میدان الکتریکی، ضریب

دی-

الکتریک، جابجایی الکتریکی و ضریب پیزوالکتریک می باشند.

نحوه



شکل (۱) هندسه تیر متشکل از لایه کامپوزیت و لایه های پیزوالکتریک.

در رابطه (۱۲)  $\beta = \frac{m\pi}{L}$ , و برای به دست آوردن فرکانس های طبیعی تیردترمینان ماتریس ضرایب برابر صفر قرار داده شده است.

$$\begin{aligned} \sigma_{xx}^a &= c_{11} \left( \frac{\partial u}{\partial x} + z \frac{\partial \Psi}{\partial x} \right)^a - \frac{e_r h_s G}{h_a \epsilon_{rr}} \\ &\quad \left( \frac{\partial u}{\partial x} + h_m^s \frac{\partial \Psi}{\partial x} \right) - \frac{e_r}{\epsilon_{rr}} \left( h_m^a \cdot z \right)^a \frac{\partial \Psi}{\partial x} \\ h_m^s &= \frac{z_{NL-1} + z_N}{2} \end{aligned} \quad (10)$$

#### ۷- معادله حرکت تیر

روابط (۵)، (۷) و (۱۰) در روابط منتجه های ممان و تنش قرار داده شده است. سپس با جایگذاری روابط حاصل در رابطه (۳) معادله ای حاکم بر حرکت تیر تیموشینکو کامپوزیت با لایه های پیزو الکتریک به دست می آید.

(11)

$$\begin{aligned} [k] - [m] \omega^2 &= . \\ \begin{vmatrix} A_\beta - I_1 \omega & A_\beta - I_1 \omega & . \\ A_\beta - I_1 \omega & A_\beta + k_5 A_5 - I_1 \omega & k_5 A_5 \beta \\ . & k_5 A_5 \beta & k_5 A_5 \beta - I_1 \omega \end{vmatrix} &= . \end{aligned} \quad (12)$$

مولفه های جا به جایی برای تحلیل ارتعاش اجباری تیر به صورت زیر فرض می شوند [۶].

(13)

$$u(x,t) = \sum_{m=1}^{\infty} A_m \cos \frac{m\pi x}{L} \sin \Omega t$$

$$\Psi(x,t) = \sum_{m=1}^{\infty} B_m \cos \frac{m\pi x}{L} \sin \Omega t$$

$$W(x,t) = \sum_{m=1}^{\infty} C_m \sin \frac{m\pi x}{L} \sin \Omega t$$

$$\begin{aligned} A_\beta \frac{\partial^2 u(x,t)}{\partial x^2} + A_\beta \frac{\partial^2 \Psi(x,t)}{\partial x^2} &= I_1^* \frac{\partial^2 u(x,t)}{\partial x^2} + I_1^* \frac{\partial^2 \Psi(x,t)}{\partial x^2} \\ A_\beta \frac{\partial^2 u(x,t)}{\partial x^2} + A_\beta \frac{\partial^2 \Psi(x,t)}{\partial x^2} - K_5 A_5 \left( \Psi(x) + \frac{\partial W(x,t)}{\partial x} \right) &= \\ I_2^* \frac{\partial^2 u(x,t)}{\partial x^2} + I_2^* \frac{\partial^2 \Psi(x,t)}{\partial x^2} & \\ K_5 A_5 \left( \frac{\partial \Psi(x)}{\partial x} + \frac{\partial W(x,t)}{\partial x} \right) + P(x,t) &= I_2^* \frac{\partial^2 W(x,t)}{\partial x^2} \\ \begin{pmatrix} I_1^* & I_1^* & . \\ I_1^* & I_1^* & . \\ . & . & I_1^* \end{pmatrix} \begin{pmatrix} \frac{\partial^2 u(x,t)}{\partial x^2} \\ \frac{\partial^2 \Psi(x,t)}{\partial x^2} \\ \frac{\partial W(x,t)}{\partial x} \end{pmatrix} &+ \begin{pmatrix} A_\beta & A_\beta & . \\ A_\beta & A_\beta + k_5 A_5 & k_5 A_5 \beta \\ . & k_5 A_5 \beta & k_5 A_5 \beta \end{pmatrix} = \end{aligned}$$

$$\begin{Bmatrix} \cdot \\ \cdot \\ \cdot \end{Bmatrix}$$

برای درک بهتر هندسه تیر در شکل (۱) نشان داده شده است.

در جدول (۲) فرکانس های طبیعی تا سه مود اول ارتعاشی با نتایج [۱] برای حالتی که ولتاژ لایه های پیزو الکتریک صفر باشند مقایسه شده است.

جدول (۲) مقایسه فرکانس های طبیعی			
	th freq 1	th freq ۲	th ۳freq
Present	۳۵/۷۵	۱۰/۷/۳	۲۱۷/۶۹
.	.	۳	.
[ ۱ ] [ (FEM)	۳۴۰	۱۰/۵/۲	۲۱۵۴/۴
Differenc e	%۳/۰/۷	%۱/۸	%۰/۷/۶

در جدول (۳) فرکانس های طبیعی تا سه مود اول ارتعاشی با نتایج [۱] برای حالتی که ولتاژ لایه های پیزو الکتریک صفر نباشد

۹

(ضریب بهره) در نظر گرفته شود مقایسه شده اند.

جدول (۳) مقایسه فرکانس های طبیعی			
	th ۱ freq	th ۲ freq	thfreq ۳
Present	۲۰۲	۹۶۱	۱۸۶۳
[ ۱ ] [ (FEM)	۱۸۸	۹۳۸	۱۸۴۲
Difference	٪ ۶,۹۶	٪ ۲,۴	٪ ۱,۱۳

## ۹- نتایج ارتعاش اجباری

بار گستردہ با دامنه ثابت  $100 \text{ KN} = p_0$  و تحریک هارمونیک  $\Omega = 4000 \frac{\text{rad}}{\text{s}}$  در  $t = 0, \dots, 1570.8$  به تیر تیمو شینکو کامپوزیت بدون لایه های پیزو الکتریک وارد شده است نمودار خیز تیر در راستای طول تیر در شکل (۱) امده است.

هم چنین نیروی هارمونیک یکنواخت گستردہ و با فرکانس تحریک  $\Omega$  و شدت یکنواخت  $p_0$  در راستای قائم بر تیر فرض می گردد.

(۱۴)

$$p(x, t) = \sum_{m=1}^{\infty} \frac{4p_0 \sin(\Omega t)}{(2m-1)\pi} \sin \frac{m\pi x}{L}$$

با جایگذاری معادلات (۱۴) و (۱۳) در معادلات (۱۱) داریم.

$$\begin{aligned} & \rightarrow \begin{bmatrix} I_1^* & I_2^* & 0 \\ I_2^* & I_3^* & 0 \\ 0 & 0 & I_1^* \end{bmatrix} \begin{Bmatrix} \ddot{u}_m(t) \\ \dot{\Psi}_m(t) \\ \dot{w}_m(t) \end{Bmatrix} \\ & + \begin{bmatrix} A_1\beta^2 & A_2\beta^2 & 0 \\ A_2\beta^2 & A_4\beta^2 + k_5A_5 & k_5A_5\beta \\ 0 & k_5A_5\beta & k_5A_5\beta^2 \end{bmatrix} \\ & = \begin{Bmatrix} 0 \\ 0 \\ \frac{4p_0 \sin(\Omega t)}{(2m-1)\pi} \end{Bmatrix} \end{aligned}$$

(۱۵)

ملاحظه می گردد که رابطه (۱۵) معادله دیفرانسیل معمولی با متغیر زمانی است که از روش های عددی برای حل آن می توان استفاده کرد.

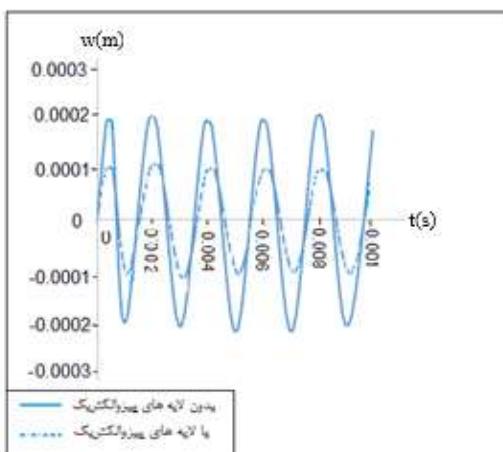
## ۸- صحه گذاری نتایج

خواص مکانیکی لایه کامپوزیت؛ مشخصات هندسی تیر و خواص ماده پیزو الکتریکی مطابق جدول (۱) در نظر گرفته شده است.

## جدول (۱) مشخصات هندسی تیر و خواص مکانیکی لایه کامپوزیت و خواص ماده پیزو الکتریک

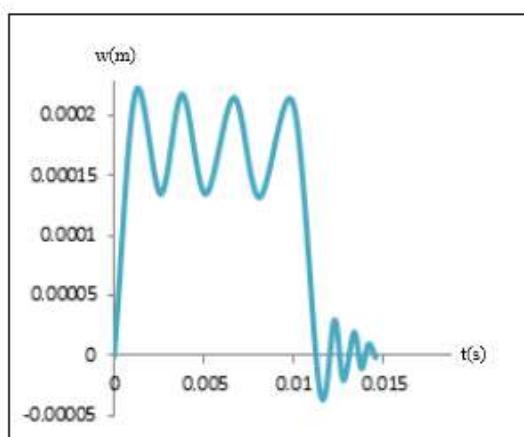
مشخصات هندسی تیر	$mm^4/25m$ , $b = 381/0. L =$
	$mm^4/25h =$
$h_a = h_s = 0/25 \times 10^3 m$	ضخامت هر لایه
$e_{31} = -6/5 \text{ coulomb/m}^2$	خواص ماده پیزو الکتریک
$c_{11} = 126 \times 10^{-3}$	
$E_{33} = 1/302 \times 10^{-8} c/(volt.m)$	
$P = 7500 kg/m^3$	

پیزوالکتریک تحت بار گستردہ  $100 \text{ KN}$  و فرکانس تحریک  $\Omega = 4000 \frac{\text{rad}}{\text{s}}$  مقایسه شده است.

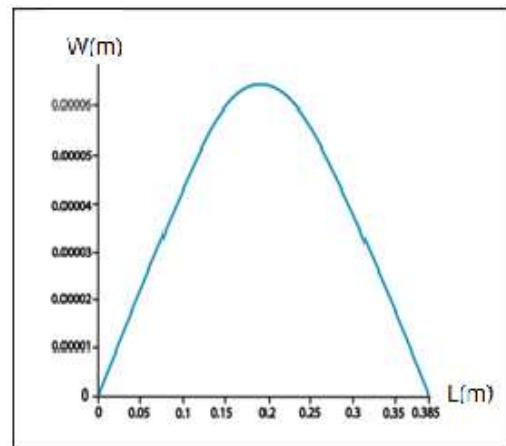


شکل(۳) مقایسه خیز تیر تیمو شینکو کامپوزیت بدون لایه های پیزوالکتریک با خیز تیر تیمو شینکو کامپوزیت با لایه های پیزوالکتریک

خیز تیر تیمو شینکو کامپوزیت با لایه های پیزوالکتریک تحت بار پله ای گذرا با  $p_0 = 100 \text{ KN}$  که در زمان  $t = 0/011 \text{ s}$  بار برداشته شده است در شکل (۴) نمایش داده شده است ملاحظه می شود که تا قبل از زمان  $0/011 \text{ s}$  دامنه نوسان ثابت بوده و پس از آن ارتعاش ازad میرا شده است. فرکانس ارتعاش مرحله اول همان فرکانس تحریک بوده و فرکانس ارتعاش دوم همان فرکانس طبیعی تیر با لایه های پیزوالکتریک می باشد.

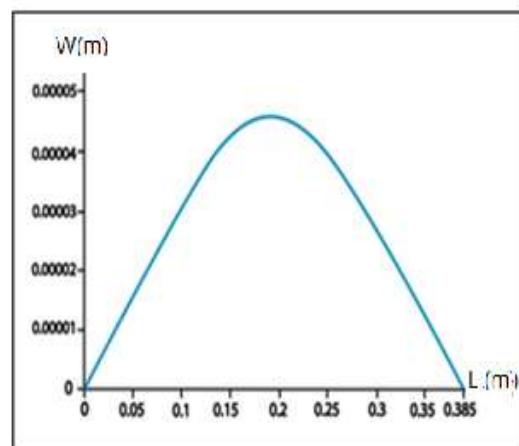


شکل(۴) خیز تیر تیمو شینکو کامپوزیت با لایه های پیزوالکتریک تحت بار پله ای گذرا



شکل (۱) خیز تیر تیمو شینکو کامپوزیت بدون لایه های پیزوالکتریک

بار گستردہ با دامنه ثابت  $p_0 = 100 \text{ KN}$  و تحریک هارمونیک  $\Omega = 4000 \frac{\text{rad}}{\text{s}}$  در  $t = 0,00015708 \text{ s}$  به تیر تیمو شینکو کامپوزیت با لایه های پیزوالکتریک وارد شده است نمودار خیز تیر در راستای طول تیر در شکل (۲) امده است.



شکل (۲) خیز تیر تیمو شینکو کامپوزیت با لایه های پیزوالکتریک

نتیجه می گیریم وقتی لایه های پیزوالکتریک به تیر اضافه می شوند خیز تیر در راستای طول تیر کاهش می یابد مطابق شکل مود اول می باشد.

در شکل (۳) خیز تیر تیمو شینکو کامپوزیت بدون لایه های پیزوالکتریک با خیز تیر تیمو شینکو کامپوزیت با لایه های

## -۱۰- پیوست

- [3] Teboub,Y.and Hajela,p,"A neural Network Based Damage Analysis of Smart Composite beams, "AIAA, Paper92-4685,Fourth AIAA/USAF/NASA/OAI Symposium on Multidisciplinary Analysis And optimization September 21-23,1992, cleveland,OH.

$$\begin{aligned}
 A_1 &= \sum_{i=1}^{NL} \int_{z_i}^{z_{i+1}} \overline{Q_{11}}^i dz + \left( \overline{Q_{11}}^s + \frac{e_{31}^{s^2}}{\epsilon_{33}^s} \right) \\
 &\quad h_s + \left( \frac{\overline{Q_{11}}^a - e_{31}^a e_{31}^s h_s G}{h_a \epsilon_{33}^s} \right) h_a \\
 A_2 &= \sum_{i=1}^{NL} \int_{z_i}^{z_{i+1}} \overline{Q_{11}}^i z dz + \left( \overline{Q_{11}} + \frac{e_{31}^2}{\epsilon_{33}^s} \right) \\
 &\quad \left( \frac{z_1^2 + z_s^2 - z_0^2 - z_{NL}^2}{2} \right) - \frac{e_{31}^a e_{31}^s}{\epsilon_{33}^s} \\
 &\quad \left( \frac{h_s G h_m^s + h_m^a}{h_a} \right) h_a \\
 A_3 &= \sum_{i=1}^{NL} \int_{z_i}^{z_{i+1}} \overline{Q_{11}}^i z dz + \left( \overline{Q_{11}}^a - \frac{e_{31}^{a^2} h_s G}{h_a \epsilon_{33}^a} \right) \\
 &\quad \left( \frac{z_1^2 - z_0^2}{2} \right) + \left( \overline{Q_{11}}^s + \frac{e_{31}^{s^2}}{\epsilon_{33}^s} \right) \left( \frac{z_s^2 - z_{NL}^2}{2} \right) \\
 A_4 &= \sum_{i=1}^{NL} \int_{z_i}^{z_{i+1}} \overline{Q_{11}}^i z^2 dz + \left( \overline{Q_{11}} + \frac{e_{31}^2}{\epsilon_{33}^s} \right) \\
 &\quad \left( \frac{z_1^3 + z_s^3 - z_0^3 - z_{NL}^3}{3} \right) - \frac{e_{31}^a e_{31}^s}{\epsilon_{33}^s} \\
 &\quad \left( \frac{h_s G h_m^s + h_m^a}{h_a} \right) \left( \frac{z_0^2 - z_1^2}{2} \right) \\
 A_5 &= \sum_{i=1}^{NL} \int_{z_i}^{z_{i+1}} \overline{Q_{55}}^i dz \\
 (I_1^*, I_2^*, I_3^*) &= \int_{z_0}^{z_s} \rho (1, z, z^2) dz \\
 I_1^* &= \rho_a h_a + \rho_s h_s + \int_{z_1}^{z_{NL}} \rho dz \\
 I_2^* &= \rho_a \frac{z_1^2 - z_0^2}{2} + \rho_s \frac{z_s^2 - z_{NL}^2}{2} + \int_{z_1}^{z_{NL}} \rho z dz \\
 I_3^* &= \rho_a \frac{z_1^3 - z_0^3}{3} + \rho_s \frac{z_s^3 - z_{NL}^3}{3} + \int_{z_1}^{z_{NL}} \rho z^2 dz
 \end{aligned}$$

## -۱۱- مراجع

- [1] Lijun, HuaHongxing, shen Rongying, Dynamic finite element method for generally Laminated composite beams with piezoelectric layers. International of Mechanical Sciences 50 (2008) ; 466-480.
- [2] NageshBabu,Gl.andHanagud,s.,1990:"Delaminations" In smart composite structures:A parametric Study on vibrations,"AIAA paper90-1173-cp,31<sup>ST</sup>AIAA/ASME/ ASCE/AHS/ASC SDM conference part4, pp, 2417-2426 Hanagud, S., Nagesh Babu,G.L And won, c, c., 1990 : "Delaminationsin smart composite" structures," proceedings,The1990SEM Spring conferenceon Experimental Mechanics, Bethel, CT; Societyfor Experimental Mechanics,Inc.,pp.776-781.