تحلیل ار تعاشی نانو تیر حسگر جرم در مودهای بالا با در نظر گرفتن اثر ابعاد در مقیاس نانو

مصطفی ناظمی زاده [*]	استادیار، دانشگاه صنعتی مالک اشتر، مجتمع دانشگاهی مکانیک، ایران، nazemizadeh@aut.ac.ir
هادی صفاری	دانشجوی کارشناسی ارشد، دانشگاه صنعتی مالک اشتر، مجتمع دانشگاهی مکانیک، ایران، saffari.hadi@yahoo.com

چکیدہ

در مقیاس نانو، استفاده از نانوتیرهای مرتعش در کاربرد حسگر جرمهای ناچیز بسیار متداول بوده و مورد بررسی بسیاری از محققان فناوری نانو میباشد. این مقاله به تحلیل دینامیکی و ارتعاشی نانوتیرهای حسگر جرم در مودهای مختلف ارتعاشی با در نظر گرفتن اثر ابعاد در مقیاس نانو میپردازد. بدین منظور، معادلات حاکم بر ارتعاش عرضی یک نانوتیر با در نظر گرفتن اثر ابعاد و جرم حسگر در فاصله دلخواه از تیر و با استفاده از نظریه الاستیسیته غیرمحلی استخراج میشود. با استفاده از اصل همیلتون، معادلات نهایی و شرایط مرزی نانوتیر حسگر جرم بدست آمده و از روش تحلیلی، مشخصات فرکانسی نانوتیر حسگر جرم بهدست میآید. سپس اثر ابعاد و جرم حس شده بر رفتار فرکانسی نانوتیر به ویژه در مودهای بالاتر ارتعاشی شبیهسازی می شود. بعدست میآید. سپس اثر ابعاد و جرم حس شده بر رفتار فرکانسی نانوتیر به ویژه در مودهای بالاتر ارتعاشی شبیهسازی می شود. حسگر جرم نانوتیر در مودهای بالاتر افزایش یافته و لذا کاربرد نانوتیر حسگر جرم در مودهای بالاتر ارتعاشی شبیهسازی می شود.

واژههای کلیدی: نانوتیر، حسگر جرم، ارتعاش، غیر محلی، اثر ابعاد، مود بالا.

Vibration Analysis of Mass Sensing Nanobeams at Higher Modes with Consideration of Size Effects in Nano-Scales

M. Nazemizadeh	Faculty of Mechanics, Malek Ashtar University of Technology, Iran.
H. Saffari	Faculty of Mechanics, Malek Ashtar University of Technology, Iran.

Abstract

In Nano-scales, the application of nanobeams as sensors of infinitesimal masses is widespread and they been studied by many researchers in nanotechnology. This paper analyzes dynamics and vibration of mass sensing nanobeams in various vibrational modes, taking into account the size effects in nano-scales. To do this, the governing equations for the transverse vibration of a nanotube are derived by considering size effects and an added mass at the arbitrary distance from the beam using the nonlocal elasticity theory. Employing the Hamilton principle, final equations and boundary conditions of the mass sensing nanobeam are obtained. Using the exact method, the frequency characteristics of the mass sensing nanobeam are obtained. Then, The size effects and mass sensing on the frequency behavior of the nonlocal nanobeam are simulated especially at higher modes of vibration. The obtained results show that the mass sensor feature of the nanobeam has increased at higher modes and therefore higher vibrational modes should be carefully studied. It is also observed that size effects at the higher vibrational modes are inventible, and these effects on the frequency are greater than the mode shapes of the nanobeam.

Keywords: Nanobeam, Mass Sensor, Vibration, Non-local, Size effect, Higher modes.

۱- مقدمه

از دیرباز تیرهای مکانیکی در بسیاری از سازه های مهندسی بهصورت گسترده مورد کاربرد قرار میگیرند. همچنین با توجه به پیشرفتهای چشمگیر در فناوریهای ساخت و تولید، ساخت و کاربرد تیرهای کوچک با ابعاد میکرو/نانو در دو دهه گذشته در تمامی زمینه-های مهندسی گسترش یافته است [۱-۴]. امروزه تیرهای کوچک به-علت خصوصیات ویژه نظیر جرم ناچیز، ابعاد کوچک، ساخت آسان و عملکرد فرکانس بالا، بهعنوان عضو اصلی در سیستمهای مقیاس میکرو/نانو شناخته میشوند [۵]. یکی دیگر از ویژگیهای مهم میکرو/نانوتیرها مربوط به جابجایی و تغییر شکل آنها ناشی از خاصیت الاستیک این سیستمها میباشد. این برتری از ناتوانی ساخت مفاصل در مقایس کوچک ناشی شده و لذا کاربرد آنها را در سیستمهای

نانوتکنولوژی حایز اهمیت کرده است [۶]. بنابراین تیرهای مقیاس کوچک در بسیاری از کاربردهای نانو فناوری نظیر میکروسکوپهای مقیاس نانو، نانو رزوناتورها، نانو حسگرها و نانومحرکها به عنوان سازه اصلی نقش ایفا میکنند [۲–۹]. بنابراین در دو دهه اخیر تحقیقات زیادی بر عملکرد تیرهای مقیاس کوچک انجام شده است.

طاهری [۱۰] به تحلیل مکانیکی نانوتیر میکروسکوپ نیروی اتمی با در نظر گرفتن مدلهای مختلف اصطکاکی در مجاورت سطح پرداختند. او به مدلسازی دقیق سیستم پرداخته و با در نظر گرفتن مدلهای مختلف تماسی نانوتیر با سطح به تحلیل نانوتیر پرداخت. لیو و همکارانش [۱۱] به تحلیل استاتیکی و کمانش یک نانوتیر کربنی پرداختند. آنها اثر ناپایداری استاتیکی بر اندازه گیری مشخصات مکانیکی تیراناو را بررسی کردند. اگر چه آنها از مود استاتیکی دانوتیرها استفاده کردند، اما بهعلت محدودیت جابجایی و خیز تیرها در

[®] نویسنده مکاتبه کننده، آدرس پست الکترونیکی: nazemizadeh@aut.ac.ir تاریخ دریافت: ۹۸/۰۲/۰۲

مقیاس کوچک، در کاربردهای عملی اکثر نانوتیرها در مود دینامیکی و ارتعاشی به کار می روند. دمیر و همکارانش [۱۲] به تحلیل دینامیکی یک نانوتیر با در نظر گرفتن اثرات برش پرداختند. آنها از روش عددی برای حل معادلات ارتعاشی حاکم بر نانوتیر پرداخته و فرکانسهای طبیعی سیستم را بهدست آوردند. ژیانگ و دیگران [۱۳] ارتعاشات یک نانوتیر تحریک شده با نیروهای محیط الاستیک را بررسی کردند. آنها نشان دادند که فرکانسهای طبیعی نانوتیر به پارامترهای متعددی نظیر نشان دادند که فرکانسهای طبیعی نانوتیر به پارامترهای متعددی نظیر ابعاد تیر و مشخصات محیط بستگی دارد. طاهری [۱۴] به آنالیز حساسیت پارامترهای ابعادی بر رفتار مکانیکی نانوتیرهای کربنی با استفاده از روش آماری آنالیز حساسیت سوبل پرداخت. او نیرو را به عنوان پارامترهای مختلف ورودی نظیر طول، ضخامت و ارتفاع نانوتیر را بر عملکرد آن با استفاده از آنالیز حساسیت مورد مطالعه قرار داد.

اگرچه مراجع بیان شده به مدلسازی مکانیکی و تحلیل تیرهای كوچك بر اساس نظريه الاستيسيته كلاسيك پرداختهاند، اما توانايي این نظریه در تشریح مکانیک سیستمهای مقیاس کوچک با انجام آزمایشات تجربی و شبیهسازی مولکولی مورد تردید زیادی قرار گرفته است [10-14]. در حقیقت در مقیاس کوچک، خصوصیات و رفتار مكانيكي ميكرو/نانوتيرها وابسته به ابعاد آنها بوده كه نظريه الاستيك کلاسیک قادر به اعمال و تفسیر اثر ابعاد در مقیاس کوچک نیست [۱۷]. از طرفی انجام آزمایشات تجربی در مقیاس میکرو/نانو بسیار دشوار و هزینه بر میباشد. لذا در چند دهه اخیر نظریههای الاستیسیته مرتبه بالاتر به منظور تحليل استاتيكي و ديناميكي سيستمهاي مقياس کوچک ارائه شده که توانایی در نظر گرفتن اثر ابعاد را داشته و مورد توجه بسیاری از محققان علم نانو قرار گرفته است. در [۱۸] به تحلیل استاتیکی نانوتیرها با استفاده از نظریه الاستیسیته سطح پرداخته شد. با حل دقيق معادلات حاكم بر سيستم، اثرات سطح بر خيز نانوتيرها مورد بررسی قرار گرفت. ایلیشاکوف و دیگران [۱۹] به تحلیل ارتعاشی نانوتیر کربنی با کاربرد حسگر بیولوژیکی با استفاده از اثرات تنش سطح پرداختند. آنها نشان دادند که اثر ابعاد بر رفتار دینامیکی و خاصیت حسگری نانوتیر بسیار موثر است. در [۲۰] از نظریه تنش کوپل اصلاح شده برای مدلسازی و بررسی اثر گرما بر رفتار ارتعاشی نانو صفحه با ساختار درجه بندی شده استفاده شد و نشان داده شد که تغییر دما و پارامترهای ابعادی بر فرکانس طبیعی سیستم در شرایط مرزی مختلف اثر گذار است.

از طرفی در میان نظریههای الاستیسیته مرتبه بالاتر، نظریه مکانیک پیوسته غیرمحلی که برای اولین بار توسط ارینگن [۲۱–۲۲] معرفی شده است توانسته است توجه بسیاری از محققان علم نانوفناوری را جلب کرده است. پدیسون و همکارانش [۲۳] نظریه الاستیسیته غیرمحلی برای مدلسازی نانوتیر را بکار بردند و نشان دادند که نظریه الاستیسیته غیرمحلی نقش مفیدی در کاربردهای میکرو/نانوفناوری ایفا میکند. در [۲۴] از نظریه الاستیسیته غیرمحلی برای استخراج معادلات خمش و ارتعاش تیرهای غیرمحلی دو سر ثابت استفاده کردند. ژانگ و دیگران [۲۵] به تحلیل کمانش تیر با تکیه گاههای ضعیف در معرض نیروی محوری بر اساس نظریه الاستیسیته غیرمحلی پرداختد. آنها اثر ابعاد و اتصالات تضعیف شده بر بار کمانشی

نانوتیر را بررسی کردند. آیدوگ [۲۶] به بررسی اثر ابعاد کوچک بر ارتعاشات طولى نانوميلهها بر اساس نظريه الاستيسيته غيرمحلى پرداختند. آنها با حل دقیق مسئله، یک معادله فرکانسی برای تعیین فرکانس های طبیعی نانومیله های دوسر و یکسر گیردار ارائه دادند. وانگ و دیگران [۲۷] فرمولاسیون ارتعاشات آزاد میکرو/نانوتیرها ضخیم و كوتاه مدل شده با نظريه الاستيسيته غيرمحلى ارائه داده و اثر ابعاد کوچک و تغییر شکل برشی را بر فرکانس طبیعی تیر بررسی کردند. رئیسی استبرق [۲۸] به تحلیل نانو صفحات با استفاده از نظریه الاستيسيته غير محلى پرداخت. او تاثير عوامل مختلفي همچون شعاع و ضخامت نانو صفحه و همچنین شرایط مرزی بر روی رفتار مکانیکی نانوصفحه بررسی کرد. او با بیان اهمیت اثر ابعاد در مقیاس کوچک، اثرات مقیاس کوچک بر فرکانسهای طبیعی و بارهای بحرانی نانوصفحات را بررسی کرد. ناظمی زاده و بختیاری نژاد [۲۹] به تحلیل ارتعاشات آزاد میکرو/نانوتیرها دارای لایه پیزوالکتریک پرداختند. آنها اثر ابعاد را بر رفتار ارتعاش خطی تیر غیرمحلی بررسی کرده و نشان دادند که پارامتر غیرمحلی اثر غیر قابل چشمپوشی بر رفتار دینامیکی نانوتیر دارد. همچنین آنها [۳۰] به ارائه یک فرمول بندی عمومی برای محاسبه فاکتور کیفیت نانوتیرهای مرتعش در مجاورت هوا پرداختند. تای و دیگران [۳۱] به ارائه فرمولاسیون خمش و ارتعاش نانوتیر با در نظر گرفتن اثرات تغییر شکل برشی و اثر ابعاد با در نظر گرفتن تئورى الاستيسيته غيرمحلى پرداختند. سپس پاسخ تحليلى معادلات حاکم ارائه گردیده و اثر ابعاد بر رفتار مکانیکی نانوتیر بررسی شد. همچنین طرابلسی و همکارانش [۳۲] به تحلیل ارتعاشات آزاد و اجباری نانوتیر غیرمحلی بر بستر الاستیک پرداختند. آنها با استفاده از روش دیفرانسیلی تربیعی به حل معادلات حاکم بر تیر غیرمحلی پرداخته و به بررسی اثر رفتار بر رفتار ارتعاشی آن پرداختند.

در مقاله کنونی، تحلیل ارتعاشی نانوتیر حسگر جرم در مودهای بالا با در نظر گرفتن اثر ابعاد در مقیاس نانو انجام می شود. اهمیت بررسی جرم افزوده شده بر نانوتیر حسگر در مودهای بالاتر از این لحاظ مورد مطالعه قرار می گیرد تا بررسی شود که حساسیت شناسایی جرم حسشده بر اساس تغییر فرکانس در مودهای بالاتر بیشتر خواهد شد یا خیر. لذا در این تحقیق، نانوتیر با در نظر گرفتن اثر ابعاد و جرم حسگر در فاصله دلخواه از تیر در نظر گرفته شده و از نظریه الاستيسيته غيرمحلى براى مدلسازى ديناميكي نانوتير استفاده مىشود. برای استخراج معادلات ارتعاشی حاکم بر سیستم، انرژی جنبشی و كرنش سيستم بيان و با استفاده از اصل هميلتون، معادلات نهايي و شرايط مرزى نانوتير غيرمحلى با شرايط مرزى يكسر گيردار استخراج می شود. سپس با استفاده از حل تحلیلی، معادله فرکانسی نانوتیر با لحاظ جرم حس شده به صورت یک رابطه جبری به دست می آید. با استفاده از حل عددی، فرکانس طبیعی در مودهای مختلف نانوتیر بدست آمده و اثر جرم حس شده و پارامتر غیرمحلی بر رفتار فرکانسی آن بررسی می شود. همچنین اثر ابعاد و جرم حس شده بر مود شکل-های نانوتیر و در مودهای بالا بررسی می شود. این اثرات در مودهای بالا با دقت بیشتری بررسی می گردد تا کاربرد و کارایی حسگر جرم با در نظر گرفتن مودهای بالاتر با در نظر گرفتن تغییرات فرکانس و مود شکل مورد مطالعه قرار گیرد.

۲- بیان مسئله

در این بخش، ابتدا یک نانوتیر حسگر جرم یکسرگیردار با جرم حس شده در فاصله دلخواه از تکیه گاه نشان داده شده و سپس با استفاده از اصل همیلتون معادله ارتعاشی حاکم بر آن بدست میآید. در استخراج معادلات ارتعاشی نانوتیر فرضیات شامل: رابطه تنش-کرنش غیرمحلی، عدم لحاظ اثرات غیرخطی و مدل تیر غیرمحلی اویلر-برنولی در نظر گرفته میشود. در شکل ۱ نانوتیر یکسرگیردار نشان داده شده است.



مشخصات نانوتیر برابر با: طول *L*، وعرض *d*، ضخامت *m*.، موقعیت جرم متمرکز _{Mp} است. با در نظر گرفتن ارتعاشات عرضی نانوتیر در راستای محور *z*، جابجایی هر نقطه دلخواه از مقطع عرضی نانوتیر به فاصله *z* از تارخنثی در راستای محور *x* و *z* به ترتیب برابر با U و W نشان داده شده و برابر است با:

$$U = -z \frac{\partial W(x,t)}{\partial x}$$
 and $W = \overline{w}(x,t)$ (1)

که در رابطه بالا، (𝔅, t) π برابر با جابجایی عرضی تار خنثی نانوتیر در زمان t است.

برای بهدست آوردن معادلات حاکم بر سیستم، اصل همیلتون به صورت زیر در نظر گرفته میشود:

$$\int_{t_0}^{t} (\delta T - \delta U + \delta W_{n,c}) = 0$$
^(T)

که T، T و W_{n.}c به ترتیب انرژی جنبشی، انرژی پتانسیل و کار نیروی خارجی سیستم است.

انرژی جنبشی سیستم برابر با رابطه (۳) می باشد:

$$T = \frac{1}{2} \iiint_{V_{b}} \bar{\rho}_{b} \left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial t}\right)^{2} d\overline{V}_{b} + \frac{1}{2} \overline{M}_{p} \left(\frac{\partial \overline{w}(L_{M_{p}}, t)}{\partial t}\right)^{2}$$

$$= \frac{1}{2} \int_{0}^{L} \bar{\rho}_{b} \overline{A}_{b} \left(\frac{\partial \overline{w}}{\partial t}\right)^{2} dx + \frac{1}{2} \overline{M}_{p} \left(\frac{\partial \overline{w}(L_{M_{p}}, t)}{\partial t}\right)^{2}$$
(٣)

$$\overline{M}_p$$
 که در آن $\overline{
ho}_{
m b}$ و \overline{V}_b بهترتیب چگالی جرم و حجم نانوتیر میباشد و \overline{R}_p جرم افزوده شده بر روی نانوتیر میباشد.

همچنین، انرژی پتانسیل سیستم برابر با رابطه (۴) محاسبه می شود:

$$U = \frac{1}{2} \iiint_{V_{b}} \overline{\sigma}_{xx,b} \varepsilon_{xx} d\overline{V}_{b}$$
^(F)

که $\overline{\sigma}_{xx,b}$ تنش غیرمحلی نانوتیر در امتداد محور x است. همچنین ترم غیرصفر کرنش نانوتیر، کرنش محوری بوده و برابر است با:

$$\varepsilon_{xx} = -z \frac{\partial^2 \overline{w}(x,t)}{\partial x^2} \tag{\Delta}$$

از طرفی تنش در نانوتیر بر اساس نظریه الاستسیته غیر محلی بدست

میآید. در نظریه مکانیک پیوسته غیرمحلی فرض این است که تانسور تنش غیرمحلی در نقطه مرجع ^تآ نه تنها به تانسور کرنش همان نقطه، بلکه به جابجایی و کرنش تمام نقاط جسم بستگی دارد [۲۱–۲۲].

رابطه اساسی تنش غیرمحلی پیشنهاد شده توسط ارینگن در شکل انتگرالی برابر است با [۲۲]:

$$\overline{\sigma}_{ij}(\vec{r}) = \int_{V} \alpha(|\vec{r} - \vec{r}'|)\sigma_{ij}(\vec{r}')d\overline{V}(\vec{r}')$$
(8)

که در آن $\overline{\sigma}_{ij}$ تانسور تنش غیرمحلی، $(|\vec{r}|)$ تابع کرنل غیر محلی، \vec{r} بردار موقعیت نقطه مرجع و $\dot{\vec{r}}$ نشان دهنده موقعیت هر نقطه دلخواه میباشد. علاوه بر این σ_{ij} برابر با تانسور تنش محلی است که برای یک جسم همگن همسان برابر است با:

$$_{ij} = \overline{E}_{ijkl} \epsilon_{kl} \tag{Y}$$

در رابطه (۷)، \overline{E}_{ijkl} تانسور سختی الاستیک و \mathcal{E}_{kl} تانسور کرنش است. همچنین ارینگن نشان داد که میتوان بجای معادله انتگرالی (۶) از یک رابطه دیفرانسل معادل بصورت زیر استفاده کرد [۲۲]:

رو یک رابت کیکرانسن سال بلورک (یز استان کر ۲۹۱۹).
(۸) (۸) که در آن
$$\nabla^2$$
 عملگر لاپلاس و μ به عنوان ضریب مقیاس تعریف شده
است و بیانگر وابستگی به اندازه در سیستمهای مقیاس کوچک است.
سپس با جایگذاری رابطه (۲) در رابطه (۸) فرم دیفرانسیلی تانسور
تنش غیر محلی به شکل زیر ارائه میشود:

$$\left(1-\mu^2\nabla^2\right)\overline{\sigma}_{ij}=\overline{E}_{ijkl}\epsilon_{kl} \tag{(1)}$$

همچنین شکل یک بعدی معادله (۹) را میتوان بهصورت معادله (۱۰) بازنویسی کرد:

$$\left(1 - \mu^2 \frac{\partial^2}{\partial x^2}\right) \overline{\sigma}_{xx,b} = \overline{E}_b \varepsilon_{xx} \tag{(1)}$$

که در آن $ar{E}_b$ مدول یانگ نانوتیر است. اکنون با جایگذاری معادله (۵) در (۱۰) و سپس با جایگذاری در

معادله (۴)، معادله انرژی کرنش مطابق با رابطه زیر حاصل می شود:

$$U = \frac{1}{2} \int_{0}^{\overline{L}} \left(\overline{M}_{x,b} \frac{\partial^2 \overline{w}(x,t)}{\partial x^2} \right) dx$$
(11)

که در آن
$$\overline{M}_{x,b}$$
 گشتاور غیرمحلی نامیده و برابر با رابطه (۱۲) در نظر
گرفته می شود:

$$\overline{M}_{x,b} = -\iint_{\overline{A}_{b}} \overline{\sigma}_{xx,b} z d\overline{A}_{b}$$
(17)

همچنین کار نیروی خارجی بصورت زیر محاسبه میشود:

$$W_{n,c} = \frac{1}{2} \int_0^L (\bar{f} - f_{vis}) \overline{w}(x,t) dx$$
(11)

که در آن $ar{f}$ برابر با نیروی خارجی وارد بر نانوتیر و f_{vis} نیروی استهلاک لزجت است.

بنابراین با جایگذاری معادلات (۲۳) و (۱۱) و (۱۳) در اصل همیلتون،
معادله (۲)، معادلات حرکت و شرایط مرزی بصورت زیر بدست میآید:
$$\bar{\rho}_{eq}\bar{A}_{eq}\frac{\partial^2 \overline{w}(x,t)}{\partial t^2} + \bar{f} = \frac{\partial^2 \overline{M}_{x,b}}{\partial x^2}$$

$$\begin{aligned} \mathbf{x} &= \mathbf{0} : \ \overline{\mathbf{w}}(\mathbf{0}, \mathbf{t}) = \mathbf{0} \quad \text{and} \quad \frac{\partial \overline{\mathbf{w}}(\mathbf{0}, \mathbf{t})}{\partial \mathbf{x}} = \mathbf{0} \\ \mathbf{x} &= \mathbf{L} : \ \overline{\mathbf{M}}_{\mathbf{x},\mathbf{b}} = \mathbf{0} \quad \text{and} \quad \frac{\partial \overline{\mathbf{M}}_{\mathbf{x},\mathbf{b}}}{\partial \mathbf{x}} = \mathbf{0} \end{aligned}$$
(14)

$$\bar{\rho}_{eq}\bar{A}_{eq} = \bar{\rho}_{b}\bar{A}_{b} + \bar{M}_{p}(x - L_{Mp})$$
(19)
علاوه بر این، با ترکیب معادلات (۱۰) و (۱۱) در هر مقطع نانوتیر،

بهصورت رابطه (۲۶) بیان میشود: M

$$R = \frac{M_{\rm P}}{\bar{\rho}_{\rm eq}\bar{A}_{\rm eq}L} \tag{(77)}$$

اکنون از حل عمومی معادله دیفرانسیل (۲۳) حاکم بر روابط ارتعاشی نانوتیر در حوزه مکان، پاسخ تابع شکل مود هر یک از دو بخش نانوتیر برابر با رابطه (۲۷) حاصل میشود: $W_i = A_i \sin(\eta \overline{x}) + B_i \cos(\eta \overline{x}) + C_i \sinh(\lambda \overline{x}) + (Y)$ $D_i \cosh(\lambda \overline{x})$ در رابطه (۲۷)، پارامترهای بدون بعد $\eta \in \mathcal{K}$ برابر است با:

$$\eta^{2} = \frac{\mu\beta^{4}}{2} + \sqrt{\frac{\mu^{2}\beta^{8}}{4} + \beta^{4}}$$

$$\lambda^{2} = -\frac{\mu\beta^{4}}{2} + \sqrt{\frac{\mu^{2}\beta^{8}}{4} + \beta^{4}}$$
(7A)

اکنون چنانچه شرایط مرزی (۲۴) و سازگاری (۲۵) در پاسخهای
اکنون چنانچه شرایط مرزی (۲۴) و سازگاری (۲۵) در پاسخهای
(۲۹) جایگذاری شود، ماتریس فرکانس زیر حاصل میشود:

$$\begin{bmatrix} A_1 \\ B_1 \\ C_1 \\ D_1 \\ A_2 \\ B_2 \\ C_2 \\ D_2 \end{bmatrix} = 0$$
(۲۹)

$$\begin{split} K_{1} = \begin{bmatrix} 0 \\ \eta \\ \sin(\eta \overline{L}_{M}) \\ \eta \cos(\eta \overline{L}_{M}) \\ -\sin(\eta \overline{L}_{M}) (\eta^{2} - \beta^{4} \mu^{2}) \\ R\beta^{4} \sin(\eta \overline{L}_{M}) - \eta^{3} \cos(\eta \overline{L}_{M}) + \beta^{4} \eta \mu^{2} \cos(\eta \overline{L}_{M}) \\ 0 \\ 0 \\ 0 \\ K_{2} = \begin{bmatrix} 1 \\ 0 \\ \cos(\eta \overline{L}_{M}) \\ -\eta \sin(\eta \overline{L}_{M}) \\ -\cos(\eta \overline{L}_{M}) (\eta^{2} - \beta^{4} \mu^{2}) \\ \eta^{3} \sin(\eta \overline{L}_{M}) + R\beta^{4} \cos(\eta \overline{L}_{M}) - \beta^{4} \eta \mu^{2} \sin(\eta \overline{L}_{M}) \\ 0 \end{bmatrix}$$
(7.)

رابطه زیر بدست میآید:

$$\overline{M}_{x,b} - \mu^2 \frac{\partial^2 \overline{M}_{x,b}}{\partial x^2} = -\overline{E}_b \overline{I}_b \frac{\partial^2 \overline{w}}{\partial x^2}$$
(۱۷)

نشريه

، مكانيك دانشگاه تبريز، شماره پياپي ٩٩. جلد ٥٨. شماره ١٠ بهار. ١٩٠٠ صفحه ٢٩٣ – مصطفى ناظمى زاده و هادى صفارى

که در آن \overline{I}_b ممان اینرسی سطح مقطع بوده و به صورت زیر در نظر گرفته میشود:

$$\bar{I}_{b} = \iint_{\bar{A}_{b}} z^{2} d\bar{A}_{b}$$
(1A)

با جایگذاری معادله (۱۵) در (۱۷) خواهیم داشت:

$$\overline{M}_{x,b} = -\overline{E}_b \overline{I}_b \frac{\partial^2 \overline{w}(x,t)}{\partial x^2} + \mu^2 \left[\overline{\rho}_{eq} \overline{A}_{eq} \frac{\partial^2 \overline{w}(x,t)}{\partial t^2} + \overline{f} \right]$$
 (۱۹)
همچنین، با استفاده از معادلات (۱۵)، (۱۶) و (۱۹)، معادله حاکم بر

$$\begin{pmatrix} 1 - \mu^2 \frac{\partial^2}{\partial x^2} \end{pmatrix} \left(\bar{\rho}_{eq} \bar{A}_{eq} \frac{\partial^2 \bar{w}(x,t)}{\partial t^2} \right) + \\ \frac{\partial^2}{\partial x^2} \left(\bar{E}_b \bar{I}_b \frac{\partial^2 \bar{w}(x,t)}{\partial x^2} \right) + \bar{f} \left(1 - \mu^2 \frac{\partial^3 \bar{w}(x,t)}{\partial x^2 \partial t} \right) = 0$$
 (7.)

$$\begin{split} \mathbf{x} &= \mathbf{0}: \\ \overline{\mathbf{w}}(\mathbf{0}, \mathbf{t}) &= \mathbf{0} \quad \text{and} \quad \frac{\partial \overline{\mathbf{w}}(\mathbf{0}, \mathbf{t})}{\partial \mathbf{x}} = \mathbf{0} \\ \mathbf{x} &= \mathbf{L}: \\ &-\overline{\mathbf{E}}_{\mathbf{b}}\overline{\mathbf{I}}_{\mathbf{b}} \frac{\partial^2 \overline{\mathbf{w}}(\mathbf{x}, \mathbf{t})}{\partial \mathbf{x}^2} + \mu^2 \overline{\rho}_{\mathbf{eq}} \overline{\mathbf{A}}_{\mathbf{eq}} \frac{\partial^2 \overline{\mathbf{w}}(\mathbf{x}, \mathbf{t})}{\partial \mathbf{t}^2} = \mathbf{0} \\ &\frac{\partial}{\partial \mathbf{x}} \left[-\overline{\mathbf{E}}_{\mathbf{b}} \overline{\mathbf{I}}_{\mathbf{b}} \frac{\partial^2 \overline{\mathbf{w}}(\mathbf{x}, \mathbf{t})}{\partial \mathbf{x}^2} + \mu^2 \overline{\rho}_{\mathbf{eq}} \overline{\mathbf{A}}_{\mathbf{eq}} \frac{\partial^2 \overline{\mathbf{w}}(\mathbf{x}, \mathbf{t})}{\partial \mathbf{t}^2} \right] = \mathbf{0} \\ &\frac{\partial}{\partial \mathbf{x}} \left[-\mathbf{k}_{\mathbf{b}} \mathbf{x} + \mathbf{k}_{\mathbf{b}} \frac{\partial^2 \overline{\mathbf{w}}(\mathbf{x}, \mathbf{t})}{\partial \mathbf{x}^2} + \mu^2 \overline{\rho}_{\mathbf{eq}} \overline{\mathbf{A}}_{\mathbf{eq}} \frac{\partial^2 \overline{\mathbf{w}}(\mathbf{x}, \mathbf{t})}{\partial \mathbf{t}^2} \right] = \mathbf{0} \\ &\text{multiply and a solution of the state of the sta$$

۳- پاسخ تحلیلی مسئله

در این بخش، در ابتدا معادلات ارتعاشی حاکم بر نانو تیر حسگر جرم بیبعد سازی میشود. برای بدون بعد سازی معادلات، از تغییر متغیر $\frac{x}{L} = \overline{x}$ استفاده شده و معادله حاکم بر ارتعاشات نانوتیر با لحاظ تغییر متغیر برابر است با:

$$\begin{split} & \overline{E}_{b}\overline{I}_{b} \frac{\partial^{4}\overline{w}(\overline{x},t)}{\partial t^{4}} + \overline{\rho}_{eq}\overline{A}_{eq} \frac{\partial^{2}\overline{w}(\overline{x},t)}{\partial t^{2}} - \\ & \mu^{2}\overline{\rho}_{eq}\overline{A}_{eq} \frac{\partial^{4}\overline{w}(\overline{x},t)}{\partial \overline{x}^{2} \partial t^{2}} = 0 \\ & \overline{w}(\overline{x},t) = \overline{w}(\overline{x})e^{i\omega t} \quad \text{also from the first formula} \end{split}$$

$$(YY)$$

$$\frac{d^4 \overline{W}(\overline{x})}{d\overline{x}^4} + \mu^2 \beta^4 \frac{d^2 \overline{W}(\overline{x})}{d\overline{x}^2} - \beta^4 \overline{W}(\overline{x}) = 0 \tag{77}$$

برای حل دقیق ارتعاشات نانوتیر با جرم حس شده در فاصله دلخواه \overline{I}_M ، تیر را به دو بخش از سرگیردار تا محل جرم افزوده شده و از محل جرم افزوده تا انتهای آزاد تیر تقسیم کرده و جابجایی عرضی هر قسمت را به ترتیب $\overline{W}_1(\overline{x}, t)$ و $\overline{W}_2(\overline{x}, t)$ در نظر میگیریم. در این صورت شرایط مرزی در دو انتهای نانوتیر به صورت معادله (۲۴) بیان می شود:

$$\begin{split} \overline{x} &= 0: \\ \overline{W}_1(0) &= 0 \quad \text{and} \quad \frac{\partial \overline{W}_1(0)}{\partial \overline{x}} = 0 \\ \overline{x} &= \frac{L}{L} = 1: \end{split} \tag{75}$$

ایسه شده است.

جدول ۳- فرکانس طبیعی بدون بعد نانو تیر محلی حسگر جرم

R	مود ارتعاشي	تحقيق كنونى	مرجع [۳۳]
• / • ١	اول	١/٨٥٦٨	١/٨٥٢
	دوم	4/8491	۴/۶۵۰
•/١	اول	1/8228	1/422
	دوم	4/3998	4/299

همانطور که مشاهده می شود، نتایج ارایه شده در این تحقیق تطبیق مناسبی با نتایج ارایه شده در مرجع [۳۳]دارد.

در شبیه سازی اول، اثر ابعاد و پارامتر غیرمحلی بر فرکانس طبیعی نانوتیر دارای جرم حس شده مختلف در انتهای آن، در مودهای ارتعاشی اول تا سوم بررسی می شود. در جدول ۴، مقادیر فرکانس طبیعی در جرمهای حس شده متفاوت در انتهای نانوتیر بهازای جملات غیرمحلی مختلف، بر حسب مگا هرتز محاسبه و ارائه شده است:

جدول ۴- فرکانس طبیعی نانوتیر دارای حسگر جرم بر حسب مگاهرتز

		$\bar{L}_M = 1$		
R	μ	مود اول	مود دوم	مود سوم
	•	۱/۳۵۲	۸/۴۷۰	۲۳/۷۱۵
	•/•۵	۱/۳۵۳	۸/۳۳۲	22/48.
•	•/1	١/٣۵٧	٧/٩۴٩	۱٩/۶۲۸
	۰/۱۵	۱/۳۶۵	۷/۳۹۶	18/848
	٠/٢	۱/۳۷۶	8/VD8	14/10.

3
ئي ر
مهند
ź
کآ
Y.
دانش
گاہ ت
بر بر
ŝ
ارە پ
لې ا
36.
÷.
5
ثا
(°
، بمار ،
÷
-
ġ
، صفحه
، صفحه ۲۴۷
، صفحه ۲۴۷-۵۵
. صفحه ۲۲۷-۵۵۲ –
، صفحه ۲۴۷-۵۵۷ – مصد
، صفحه ۲۳۷-۵۵۷ – مصطفى
، صفحه ۲۴۷–۵۵۷ – مصطفى ناظمى
، صفحه ۲۳۲–۵۵۷ – مصطفى ناظمى زاده
، صفحه ۲۴۷–۵۵۷ – مصطفی ناظمی زاده و ها
، صفحه ۲۳۷–۵۵۷ – مصطفی ناظمی زاده و هادی .
، صفحه ۲۳۷–۵۵۷ –مصطفی ناظمی زاده و هادی صفار
، صفحه ۲۵۲–۲۵۸ – مصطفی ناظمی زاده و هادی صفاری

جدول ۱- مشخصات هندسی و فیزیکی نانوتیر حسگر جرم

ون المستعطات متناسي والفيرياني تأثوليز المساكر ج				
مشخصات	مقدار			
L	۹۰ (nm)			
b	۲۰ (nm)			
h	۱۰ (nm)			
ρ	$rrr\cdot(kg/m^3)$			
Е	۱۰۷ (Gpa)			

در ابتدا به منظور صحت سنجی مدلسازی و کدنویسی انجام شده برای فرکانس طبیعی نانوتیر در حالت بدون جرم حس شده، فرکانس طبیعی اول بدون بعد نانوتیر یکسرگیردار با مقادیر ارائه شده در مرجع [۲۴] در جدول ۲ مقایسه می شود.

کنونی و مرجع [۲۴]	تحقيق ً	رکانس طبیعی اول	دول ۲- مقایسه فر
R	μ	تحقيق كنونى	مرجع [۲۴]

1/2201

1/2292

1/1919

همچنین فرکانس طبیعی بدون بعد نانوتیر مح	
مودهای اول و دوم ارتعاشی ارائه و با مرجع [۳۳] مقا	

1/2701

1/2291

1/1911

اکنون با دترمینان گیری از ماتریس ضرایب رابطه (۲۹)، معادله فركانسى حاصل مى شود. همچنين از حل معادله فركانسى، فركانس-های طبیعی و سپس شکل مودهای سیستم بدست میآید.

 $sinh(\lambda \overline{L}_{M})$ $\lambda \cosh(\lambda \overline{L}_{M})$

 $\sinh(\lambda \bar{L}_{M}) \left(\beta^{4} \mu^{2} + \lambda^{2}\right)$ $R\beta^4 \sinh(\lambda \bar{L}_M) + \cosh(\lambda \bar{L}_M) (\lambda^3 + \beta^4 \lambda \mu^2)$

> 0 $\cosh(\lambda \overline{L}_M)$ $\lambda \sinh(\lambda \overline{L}_{M})$

 $\cosh(\lambda \bar{L}_{M}) \left(\beta^{4} \mu^{2} + \lambda^{2}\right)$ $R\beta^4 \cosh(\lambda \bar{L}_M) + \sinh(\lambda \bar{L}_M) (\lambda^3 + \beta^4 \lambda \mu^2)$

0

0

0

0 $-\sin(\eta \overline{L}_M)$ $-\eta \cos(\eta \overline{L}_M)$

 $\eta \cos(\eta \bar{L}_M) (\eta^2 - \beta^4 \mu^2)$

 $-\sin(\eta)(\eta^2-\beta^4\mu^2)$

 $\left[-\eta \cos(\eta) \left(\eta^2 - \beta^4 \mu^2\right)\right]$

0 $-\cos(\eta \bar{L}_M)$ $\eta\,\text{sin}(\eta \bar{L}_{\text{M}})$

 $-\eta \sin(\eta \bar{L}_M) \left(\eta^2 - \beta^4 \mu^2\right)$ $-\cos(\eta)(\eta^2-\beta^4\mu^2)$ $\eta \sin(\eta \bar{L}_M) \left(\eta^2 - \beta^4 \mu^2\right)$

0 $-\sinh(\lambda \overline{L}_M)$ $-\lambda \cosh(\lambda \bar{L}_M)$ $K_7 = -\sinh(\lambda \bar{L}_M) \left(\beta^4 \mu^2 + \lambda^2\right)$ $-\lambda \cosh(\lambda \overline{L}_{M}) \left(\beta^{4} \mu^{2} + \lambda^{2}\right)$ $\sinh(\lambda) \left(\beta^4 \mu^2 + \lambda^2\right)$ $\eta \cosh(\lambda) \left(\beta^4 \mu^2 + \lambda^2\right)$ 0 $-\cosh(\lambda \overline{L}_{M})$

 $-\lambda \sinh(\lambda \overline{L}_{M})$

 $\cosh(\lambda) \left(\beta^4 \mu^2 + \lambda^2\right)$

 $\lambda \sinh(\lambda) \left(\beta^4 \mu^2 + \lambda^2\right)$

 $K_8 = \left[-\cosh(\lambda \bar{L}_M) (\beta^4 \mu^2 + \lambda^2) \right]$ $-\lambda \sinh(\lambda \bar{L}_{M}) \left(\beta^{4} \mu^{2} + \lambda^{2}\right)$

 $K_5 = \sin(\eta \bar{L}_M) \left(\eta^2 - \beta^4 \mu^2\right)$

 $K_6 = \int \cos(\eta \bar{L}_M) (\eta^2 - \beta^4 \mu^2)$

 $K_3 =$

 $K_{4} =$

۴- شبیه سازی و نتایج

در این بخش با شبیه سازیهای مختلف به تحلیل فرکانسی نانوتیر حسگر جرم در مودهای بالاتر پرداخته می شود. مشخصات فیزیکی و هندسی نانوتیر در جدول ۱ بیان شدهاست:

	•	1/•88	٧/١٨٢	۲۰/۸۸۴
	•/•۵	۱/•۶۲	٧/•٧۶	19/844
۰/۱۵	• / ١	١/•٧•	۶/۷۸۲	17/481
	۰/۱۵	1/•74	۶/۳۵۴	14/294
	٠/٢	۱/•٨•	۵/۸۵۶	17/897
	•	•/957	۶/٨۶۲	۲۰/۳۷۹
	۰/۰۵	•/9۵۳	8/V8T	۱٩/٣٣۶
٠/٢۵	•/1	۰/۹۵۵	۶/۴۸۴	14/040
	۰/۱۵	۰/۹۵۸	۶/۰۸۲	14/529
	٠/٢	•/987	۵/۶۱۵	17/389
	•	•/YY۵	۶/۴۹۷	۱۹/۸۷۳
	۰/۰۵	٠/YY۵	8/4.4	۱۸/۸۸۶
•/۵	•/1	۰/YY۶	8/144	18/878
	۰/۱۵	• /YYA	۵/۷۷۰	14/179
	٠/٢	• /YA)	۵/۳۳۶	17/078

مكانيك دانشگاه تبريز، شماره پياپي ٩۴، جلد

الك، شماره ا، بهار،

صفارى

همانطور که در جدول ۳ مشاهده می شود، اثر ابعاد و افزایش ترم غیر محلی در تغییر فرکانس اول نانوتیر ناچیز بوده و این تاثیر با افزایش نسبت جرم افزوده شده کاهش می یابد. همچنین در مود ارتعاشی اول، تغییرات فرکانسی تحت اثر جرم حسگر ناچیز بوده و لذا حساسیت نانوتیر ارتعاشی حسگر جرم ناچیز است. در حالیکه در مودهای ارتعاشی بالاتر، اثر جرم افزوده شده بر فرکانس طبیعی نانوتیر بیشتر بوده و لذا حساسیت حسگری نانوتیر افزایش می یابد. همچنین با افزایش مودهای ارتعاشی، اثر ابعاد و ترم غیر محلی بر فرکانس حایز اهمیت بوده و باعث کاهش فرکانس طبیعی سازه می شود. علت این امر آن است که در مورت صلب به یکدیگر متصل شدهاند در حالیکه در نظریه الاستیسیته غیر محلی اترهای ماده در یک محیط ماتریسی الاستیک و با فرض اتصال فنری به یکدیگر متصل هستند. لذا در نظریه الاستیسیته غیر محلی، سختی سازه نانو کمتر بوده و فرکانس طبیعی کاهش یافته است.

در شبیهسازی دوم اثر پارامتر غیرمحلی بر شکل مودهای اول و دوم برای نانوتیر حسگر جرم در انتها بهازای جرمهای مختلف نشان داده میشود. در شکل ۲ تابع شکل مود اول نانوتیر حسگر جرم بهازای جرم حس شده مختلف در انتهای آن نشان داده می شود:



شکل ۲- تابع شکل مود اول نانوتیر حسگر جرم در انتها

همانطور که در شکل ۲ دیده میشود، با افزایش جمله غیرمحلی، دامنه شکل مود اول افزایش مییابد، اما این اثر با افزایش جرم حسگر کاهش مییابد. از طرفی با افزایش جرم حسگر، دامنه شکل مود کاهش مییابد. علت در این است که با افزایش جرم انتهایی، اینرسی انتهایی نانوتیر حسگر جرم افزایش یافته و باعث کاهش دامنه انتهای تیر می-شود.

همچنین در شکل ۳، تابع شکل مود دوم نانوتیر حسگر جرم به-ازای جرم حس شده مختلف در انتهای نانوتیر نشان داده میشود:



شکل ۳- تابع شکل مود دوم نانوتیر حسگر جرم در انتها

همانطور که در شکل ۳ دیده میشود، در مود دوم ارتعاشی، با افزایش جمله غیرمحلی، دامنه شکل مود افزایش یافته و این افزایش در مقایسه با مود اول ارتعاشی بیشتر است. علت افزایش دامنه شکل مود آن است که جمله غیرمحلی باعث کاهش سختی نانوتیر شده و لذا افزایش دامنه ارتعاشی را به همراه دارد. از طرفی با افزایش جرم حسگر، دامنه شکل مود کاهش مییابد. علت در این است که با افزایش جرم انتهایی، اینرسی انتهایی نانوتیر حسگر جرم افزایش یافته و باعث کاهش دامنه انتهای نانوتیر میشود. همچنین مشاهده میشود که با افزایش جرم حس شده، اثر جمله غیرمحلی بر شکل مود نانوتیر کاهش مییابد.

در شبیهسازی سوم اثر ابعاد و پارامتر غیرمحلی بهازای مقدار جرم حس شده ثابت در موقعیتهای مکانی مختلف بر روی نانوتیر بررسی می شود. جدول ۵ سه فرکانس طبیعی اول نانوتیر را بر حسب مقدار جرم حس شده ثابت در موقعیت مختلف بر روی نانوتیر به ازای جمله غیر محلی مختلف نشان می دهد.

جدول ۵- اثر تغییر موقعیت حسگر جرم روی نانوتیر بر فرکانس ارتعاشی مودهای اول تا سوم بر حسب مگاهرتز

$R = */\Delta$				
\overline{L}_M	μ	مود اول	مود دوم	مود سوم
	•	١/٣٣٩	٧/١٧۵	17/226
٠/٢۵	•/•۵	۱/۳۴۰	٧/•٩٩	۱۷/۰۲۰
	• / 1	1/846	۶/۸۷۸	۱۵/۶۰۰
	۰/۱۵	۱/۳۵۲	8/241	13/104
	٠/٢	1/382	8/188	17/170

	•	1/518	۶/۲۵۱	۲۳/۷۱۰
	•/•۵	1/71V	۶/۲۱۱	22/404
•/۵	• / ١	1/22.	۶/۰۹۳	१९/४१٣
	۰/۱۵	1/226	۵/۹۰۷	18/8•9
	٠/٢	1/221	۵/۶۶۵	۱۴/۰۸۶
	•	•/٩٨٩	۸/۳۸۳	۲ • / • ۵ •
	•/•۵	•/٩٩•	٨/٢۶٢	19/498
۰/۷۵	• / ١	•/٩٩١	٧/٩٢ •	۱۸/۰۸۱
	۰/۱۵	•/99۴	٧/۴١٧	18/788
	٠/٢	٠/٩٩٨	۶/۸۲۶	14/419

همانطور که در جدول ۵ مشاهده میشود، در مود اول فرکانسی با تغییر موقعیت جرم حسگر به انتهای نانوتیر، کاهش فرکانس طبیعی بیشتر خواهد شد. علت آن است که جرم اضافی در انتهای تیر اثر بیشتری بر جرم برآیند کل سازه داشته و فرکانس را کاهش بیشتری میدهد. به عبارت دیگر با توجه به اینکه انتهای آزاد تیر دارای جابجایی بیشتری میباشد، قرارگیری جرم متمرکز در انتهای آزاد اثر بیشتری بر اینرسی کل دارد و باعث کاهش بیشتر فرکانس میشود. همچنین حساسیت جرم حسگر در مود اول ارتعاشی در انتهای آزاد تیر بیشتر از هر موقعیت دیگری بوده. از طرفی مشاهده می شود در مود دوم ارتعاشی، حساسیت حسگر جرم افزایش یافته است و لذا مودهای ارتعاشی بالاتر کاربرد مناسبی بر نانوحسگر ارتعاشی دارند. همچنین در مودهای بالاتر ارتعاشی نیز مشاهده می شود که با تغییر موقعیت جرم حسگر به انتهای نانوتیر در حالت کلی فرکانس طبیعی کاهش مییابد. البته در هر مود ارتعاشی، قرار گرفتن جرم حس شده در نزدیکی موقعیتهای گرههای تابع شکل مود، باعث بی اثر شدن خاصیت حسگر جرم نانوتیر می شود و لذا یکی از بهترین نقاط برای قرارگیری جرم حسگر، موقعیت انتهای آزاد نانوتیر میباشد. از طرفی، در مودهای ارتعاشى بالاتر اثرات نانو و ترم غيرمحلى افزايش يافته است و لذا نبایستی از اثر ابعاد برای نانوتیرهای مرتعش صرف نظر کرد. علت این امر در آن است که در مودهای بالاتر ارتعاشی، طول موجها کاهش یافته و اندركنش قوىتر اتمها باعث افزايش بيشتر اثر الاستيسيته غيرمحلى بر سازه میشود.

در شبیه سازیهای دیگری اثر پارامتر غیرمحلی بر تابع شکل مودهای اول و دوم نانوتیر داری جرم حسگر به ازای موقعیت مکانی مختلف نشان داده میشود. در شکل ۴، شکل مود اول نانوتیر به ازای موقعیت مکانی مختلف جرم حسگر بر روی آن نشان داده میشود.



همانطور که در شکل ۴ مشاهده می شود، با تغییر موقعیت جرم حس شده به انتهای تیر، دامنه شکل مودها کاهش یافته است. علت در آن است که با حرکت جرم به انتهای تیر، شرط مرزی آزاد به شرط مرزی دارای جرم متمرکز نزدیکتر شده و لذا باعث کاهش دامنه می-شود. همچنین اثرات ترم غیرمحلی بر شکل مود اول ارتعاشی ناچیز است.

از طرفی تابع شکل مود دوم ارتعاشی نانوتیر حسگر جرم به ازای موقعیت مکانی مختلف جرم حس شده در شکل ۵ نشان داده شده است:



مطابق با شکل ۵، با افزایش ترم غیرمحلی در مود دوم ارتعاشی، دامنه تابع شکل مود افزایش مییابد. علت این پدیده آن است که با افزایش ترم غیرمحلی، سختی سازه کاهش یافته و لذا تابع شکل مود دارای دامنه بیشتری خواهد بود. همچنین مشاده میشود که با تغییر موقعیت مرکز جرم به سمت انتهای آزاد آن، در حالت کلی دامنه تابع شکل مود کاهش مییابد اما چنانچه جرم حسگر در نزدیکی گره شکل مود باشد، اثر جرم متمرکز ناچیز میشود.

۵- نتیجهگیری

در این مقاله، تحلیل ارتعاشی نانوتیر حسگر جرم در مودهای بالا

- [6] Yang G., Li X., He Y., Ma J., Ni G. and Zhou S., From Nano to Micro to Macro: Electrospun Hierarchically Structured Polymeric Fibers for Biomedical Applications. Progress in Polymer Science, 81, pp.80-113, 2018.
- [7] Perez-Guaita D., Kochan K., Batty M., Doerig C., Garcia-Bustos J., Espinoza S. and Wood B. R., Multispectral Atomic Force Microscopy-Infrared Nano-Imaging of Malaria Infected Red Blood Cells. Analytical chemistry, Vol.90, No.5, pp.3140-3148, 2018.
- [8] LaHaye M., Investigations and Potential Applications of Qubit-Nanoresonator-Cavity Interactions in a Superconducting Quantum Electromechanical System. Bulletin of the American Physical Society, 2018.
- [9] Shen Y., Liang L., Zhang J., Li Z., Yue J., Wang J. and Xu S., Interference-Free Surface-Enhanced Raman Scattering Nanosensor for Imaging and Dynamic Monitoring of Reactive Oxygen Species in Mitochondria During Photothermal Therapy. Sensors and Actuators B: Chemical, 285, pp.84-91, 2019.

[۱۰]طاهری م.، استفاده از مدل های تماس کروی در مدل سازی منیپولیشن

سهبعدی نانوذرات طـلا بـا اسـتفاده از میکروسـکوپ نیـروی اتمـی جهـت

- [11] Liu J. Z., Zheng Q. and Jiang Q., Effect of Bending Instabilities on the Measurements of Mechanical Properties of Multiwalled Carbon Nanotubes. Physical Review B, Vol.67, No.7, pp.75414, 2003.
- [12] Demir Ç., Civalek Ö., and Akgöz B., Free Vibration Analysis of Carbon Nanotubes Based on Shear Deformable Beam Theory by Discrete Singular Convolution Technique. Mathematical and Computational applications, Vol.15, No.1, pp.57-65, 2010.
- [13] Jiang L.Y., Mahdavi M. H. and Sun X., Nonlinear Vibration of a Single-Walled Carbon Nanotube Embedded in a Polymer Matrix Aroused by Interfacial Van Der Waals Forces. Journal of Applied Physics, Vol.106, No.11, pp. 114309, 2009.

[۱۴]طاهری م، بررسی و تحلیـل حساسـیت پارامترهـای ابعـادی و سـرعت در

دینامیک نانومنیپولیشن سهبعدی نانولولههای کربنی بـا اسـتفاده از روش

آماری سوبل. مجله مهندسی مکانیک مدرس، د.۱۹، ش.۱، ص ۱۲۵-

1897 .180

- [15]Lu X., Zhang X., Shi M., Roters F., Kang G. and Raabe D., Dislocation Mechanism Based Size-Dependent Crystal Plasticity Modeling and Simulation of Gradient Nano-Grained Copper. International Journal of Plasticity, 113, pp.73-52, 2019.
- [16] Cooley M., Sarode A., Hoore M., Fedosov D. A., Mitragotri S. and Gupta A. S. Influence of Particle Size and Shape on Their Margination and Wall-Adhesion: Implications in Drug Delivery Vehicle Design Across Nano-to-Micro Scale. Nanoscale, Vol.10, No.32, pp.15350-15364, 2018.
- [17] Chen C.Q., Shi Y., Zhang Y.S., Zhu J. and Yan Y.J., Size Dependence of Young's Modulus in Zno Nanowires. Physical Review Letters, Vol.96, No.7, pp.075505, 2006.
- [18] Jiang L. Y. and Yan Z., Timoshenko Beam Model for Static Bending of Nanowires with Surface Effects. Physica E: Lowdimensional Systems and Nanostructures, Vol.42, No.9, pp.2274-2279, 2010.
- [19]Elishakoff I., Challamel N., Soret C., Bekel Y. and Gomez T., Virus Sensor Based on Single-Walled Carbon Nanotube: Improved Theory Incorporating Surface Effects. Philosophical Transactions of the Royal Society A: Mathematical, Physical and Engineering Sciences, Vol.371, No.1993, pp.20120424, 2013.

[۲۰]قدیری م. و قربانی خ. و مهین زارع م.، بررسی اثـر گرمـا بـر فركـانس نـانو

صفحه دایره ای با ساختار درجه بندی شده بر اساس نظریه تنش کوپل

- اصلاح شده. مجلـه مهندسـی مکانیـک دانشـگاه تبریـز، د.۴۸، ش.۱, ص. ۲۹۸-۲۹۷. ۱۳۹۷
- [21]Eringen A.C. and Edelen D.G.B., On Nonlocal Elasticity. International Journal of Engineering Science, Vol.10, No. 3, pp.233-248, 1972.

با در نظر گرفتن اثر ابعاد در مقیاس نانو انجام شد. نظریه الاستسیسته غیرمحلی برای مدلسازی دینامیکی نانوتیر با لحاظ اثر ابعاد و جرم حسگر بکار گرفته شد. با استفاده از اصل همیلتون، معادلات نهایی آرتعاش عرضی و شرایط مرزی نانوتیر حسگر جرم یکسرگیردار استخراج گردید. سپس با حل دقیق و تحلیلی، معادله فرکانسی و توابع شکل مود نانوتیر بدست آمده و شبیهسازی گردید. نتایج شبیهسازی نشان داد اثر ابعاد و ترم غیرمحلی در تغییر فرکانس اول نانوتیر ناچیز بوده و این تاثیر با افزایش جرم حسگر افزوده شده کاهش مییابد. همچنین با افزایش مودهای ارتعاشی، اثر ابعاد و جمله غیرمحلی بر فرکانس حایز اهمیت بوده و باعث کاهش فرکانس طریعی سازه میشود.

از طرفی با افزایش جمله غیرمحلی، دامنه شکل مود اول افزایش مییابد، اما این اثر با افزایش جرم حسگر کاهش مییابد. با افزایش جمله غیرمحلی در مود دوم ارتعاشی، دامنه شکل مود افزایش یافته و این افزایش در مقایسه با مود اول ارتعاشی بیشتر است. همچنین با افزایش جرم حس شده، اثر جمله غیرمحلی بر شکل مود نانوتیر کاهش مییابد. همچنین در مودهای بالاتر ارتعاشی نیز مشاهده میشود که با تغییر موقعیت جرم حسگر به انتهای نانوتیر در حالت کلی فرکانس طبیعی کاهش مییابد. از طرفی، در مودهای ارتعاشی بالاتر اثرات نانو و جمله غیرمحلی افزایش یافته است و لذا نبایستی از اثر ابعاد برای نانوتیرهای مرتعش صرف نظر کرد.

۶– نمادها

سطح مقطع	A _b
تانسور سختى الاستيك	E_{igkl}
تابع هسته غير محلى	$\alpha \vec{r} $
طول (nm)	L
عرض (nm)	В
ارتفاع (nm)	Н
جرم واحد حجم (kg/m ³)	ρ
مدول یانگ (Gpa)	Е

۷- مراجع

- Song B. S., Jeon S., Kim H., Kang D. D., Asano T. and Noda S., High-Q-Factor Nanobeam Photonic Crystal Cavities in Bulk Silicon Carbide. Applied Physics Letters, Vol.113, No.23, pp.231106, 2018.
- [۲] عثمان نـژاد آ. و آشـنای قاسـمی ف. و قاسـمی ۱، تحلیـل تجربـی خـواص نانوکامپوزیت های هیبریدی پلی پروپیلن/ پـودر چـوب/ گـرافن. مهندسـی مکانیک دانشگاه تبریز, د۲۹، ش.۴، ص.۱۹۹–۱۹۱، ۱۳۶۶.
- [۳] لقمان م. ر. و شجاع رضوی ر. و قادری م.، تهیه نانو پودر اکسید ایتریوم به روش هیدروترمال: بررسی اثر نسبت مولی سیتریک اسید به ۳۲+ و pH. مهندسی مکانیک دانشگاه تبریز، د.۴۸، ش.۲، ص.۳۱۵–۳۹، ۱۳۹۷.
 - [۴] صادق حسنی ص. و قاسمی م. ر. و رشیدزاده م. و مسعودیان س.ک.،
 ساخت یایه آلفا آلومینا وکاتالیست اتیلن اکسید(OrAg/α-Al) با
 - پراکندگی بالای نانو ذرات نقره. مهندسی مکانیک دانشگاه تبریز, د.۳۹، ش.۲، ص.۴۴–۳۷، ۱۳۸۸.
- [5] Valente J., Fabrication of Planar Nanomechanical Photonic Metamaterials. Journal of Optics, Vol.20, No.9, pp. 093501, 2018.

- [22]Eringen A.C., Screw Dislocation in Non-local Elasticity. Journal of Physics D: Applied Physics, Vol. 10, N0.5, pp. 671, 1997.
- [23] Peddieson J., Buchanan G. R. and McNitt R. P., Application of nonlocal continuum models to nanotechnology. International Journal of Engineering Science, Vol.41, No.3, pp.305-312, 2003.
- [24] Reddy J. N., Nonlocal Theories for Bending, Buckling and Vibration of Beams. International Journal of Engineering Science, Vol.45, No.2, pp.288-307, 2007.
- [25]Zhang Y., Pang M. and Chen W., Non-local Modeling on the Buckling of a Weakened Nanobeam. Micro & Nano Letters, Vol.8No.2, pp.102-106, 2013.
- [26] Aydogdu M., Axial Vibration of the Nanorods with the Nonlocal Continuum Rod Model. Physica E: Lowdimensional Systems and Nanostructures, Vol.41, No.5, pp.861-864, 2009.
- [27] Wang C. M., Zhang Y. Y. and He X. Q., Vibration of Nonlocal Timoshenko Beams. Nanotechnology, Vol.18, No.10, pp.105401, 2007.

[۲۸]رئیسی استبرق ۱.، استفاده از تئوری الاستیسیته غیر محلی در آنالیز نانو

صفحات. سومین کنگره سراسری فناوریهای نوین ایران با هدف دستیابی

به توسعه پایدار، تهران، موسسه آموزش عالی مهر اروند، مرکز راهکارهای

دستیابی به توسعه پایدار، ۱۳۹۴.

- [29] Nazemizadeh M. and Bakhtiari-Nejad F., Size-Dependent Free Vibration of Nano/Microbeams with Piezo-Layered Actuators. Micro & Nano Letters, Vol.10, No.2, pp.93-98, 2015.
- [30] Nazemizadeh M. and Bakhtiari-Nejad F., A General Formulation of Quality Factor for Composite Micro/Nano Beams in the Air Environment Based on the Nonlocal Elasticity Theory. Composite Structures, 132, 772-783, 2015.
- [31] Thai S., Thai H.T., Vo T.P. and Patel V.I., A simple shear deformation theory for nonlocal beams, Composite Structures, 183, 262-270, 2018.
- [32] Trabelssi M., El-Borgi S., Fernandes R. and Ke, L.L., Nonlocal free and forced vibration of a graded Timoshenko nanobeam resting on a nonlinear elastic foundation. Composites Part B: Engineering, 157, 331-349, 2019.
- [33]Rao S.S., Vibration of continuous systems, New York: Wiley, 2007.