

# مطالعه پلهای معلق از نظر استاتیک، دینامیک و آئرودینامیک

نوشته

دکتر مهندس محمد حسین کاشانی ثابت

معلم دانشکده فنی و رئیس موسسه مهندسی راه و ساختمان دانشکده صنعتی

## قسمت سوم - ارتعاشات پلهای معلق

اثر نیروهای استاتیک در پلهای معلق در قسمت اول و کلیاتی چند راجع بارتعاشها در قسمت دوم این مقاله بررسی گردید، اینک ارتعاشات پلهای معلق را در این قسمت مورد بحث قرار میدهیم.

**اقسام ارتعاشات پلهای معلق** - طرز طبیعی<sup>(۱)</sup> ارتعاشهای یک پل معلق ممکن است بقائم و پیچشی طبقه بندی گردد. در طرز ارتعاش قائم مطلق تمام نقاط واقع در یک مقطع مفروض بطور قائم، بیک مقدار و در فاز حرکت میکنند و اساساً دارای ارتعاش دورانی نمیشد. دامنه این حرکت قائم در طول محور پل بر حسب یک تابع سینوسی تغییر یافته میباشد. در طرز ارتعاش پیچشی خالص (حرکت پیچشی تنها) هر مقطع در حول محوری که موازی با محور طولی پل میباشد دوران میکند و این محور در همان سطح قائمی که محور سواره روی پل واقع است قرار دارد. نقاط متقابل که در دو طرف خط محور سواره رو واقع میشوند بیک مقدار ولی در جهت های متضاد حرکت میکنند. برای دامنه های پیچشی اندک حرکت هر نقطه اساساً قائم میباشد و شکل موج یا تغییرات دامنه در طول خطی موازی با خط محور طولی پل همانند یک حرکت قائم میباشد. هر یک از دو طرز ارتعاش قائم و پیچشی میتواند بنوسان قرینه<sup>(۲)</sup> و غیر قرینه<sup>(۳)</sup> طبقه بندی گردد. در ارتعاش قرینه شکل موج قرینه نسبت بخط محور دهانه میباشد یعنی نقاط واقع در طول یک خط موازی با محور طولی پل که بفاصله مساوی از طرفین محور دهانه واقع باشد بیک اندازه و در یک جهت تغییر مکان میدهد. از طرف دیگر در طرز ارتعاش غیر قرینه، نقاط واقع در طول چنین خطی که بفواصل مساوی از طرفین محور دهانه پل قرار داشته باشد بیک مقدار ولی در جهت های متضاد تغییر مکان میکنند، بدین معنی که اگر یکی از آن دو نقطه در حین حرکت پائین آید آن نقطه دیگر بالا میرود.

Asymmetric (3)

Symmetric (2)

Natural Mode (1)

هر دو طرز ارتعاش قائم و پیچشی اعم از قرینه یا غیرقرینه ممکن است اشکال مختلفی داشته باشد. ساده‌ترین ارتعاش قرینه نام ارتعاش اساسی<sup>(۱)</sup> داده میشود که دارای یک موج فقط برای تمام دهانه میباشد و هیچ نقطه‌ای از دهانه واقع میان تکیه گاهها بی حرکت<sup>(۲)</sup> باقی نمیماند. ساده‌ترین ارتعاش غیرقرینه دارای دو موج مساوی و متضاد میباشد آنچنانکه وسط دهانه یک نقطه گره‌ی<sup>(۳)</sup> یا سکون میباشد و در زمان ارتعاش بی حرکت باقی میماند.

شکل (۱) یک پل معلق را نشان میدهد که در آن :

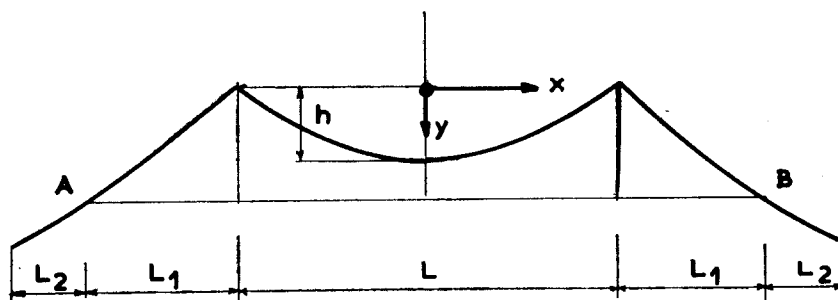
$=L$  = درازای دهانه وسطی یا بُرد طناب

$=L_1$  = درازای دهانه کناری

$=L_2$  = فاصله افقی میان انتهای طناب معلق تا مهار یا لنگر

$=h$  = گود افتادگی طناب

میباشد.



شکل (۱)

شکلهای (۲ و ۳) بترتیب برخی ارتعاش‌های قرینه و غیرقرینه را نشان میدهد. برای بدست آوردن اشکال این ارتعاش‌ها و تعیین فرکانسها لازم است که معادلات حرکت پل تدوین گردد. در اشتقاق فرمولها معمولاً فرضیه‌های چندی را از پیش قبول میکنند. در زیر این فرضیه‌ها ذکر میگردد:

- ۱- از مؤلفه افقی کشش اضافی طناب بر اثر بارزنده یا نیروی ماند در محاسبات صرفنظر میگردد.
- ۲- افزایش طول طناب<sup>(۴)</sup> نادیده گرفته میشود.
- ۳- آویزهای<sup>(۵)</sup> پل را غیرقابل کشش در نظر میگیرند و بالتیجه از افزایش طول آنها صرفنظر میکنند.
- ۴- برجها کاملاً قابل انعطاف در مقابل نیروهای افقی ایکه برآس آنها وارد شود میباشد.
- ۵- از تغییر شکل قسمتهای معلق پل در مقابل لنگر خمشی صرفنظر میشود.

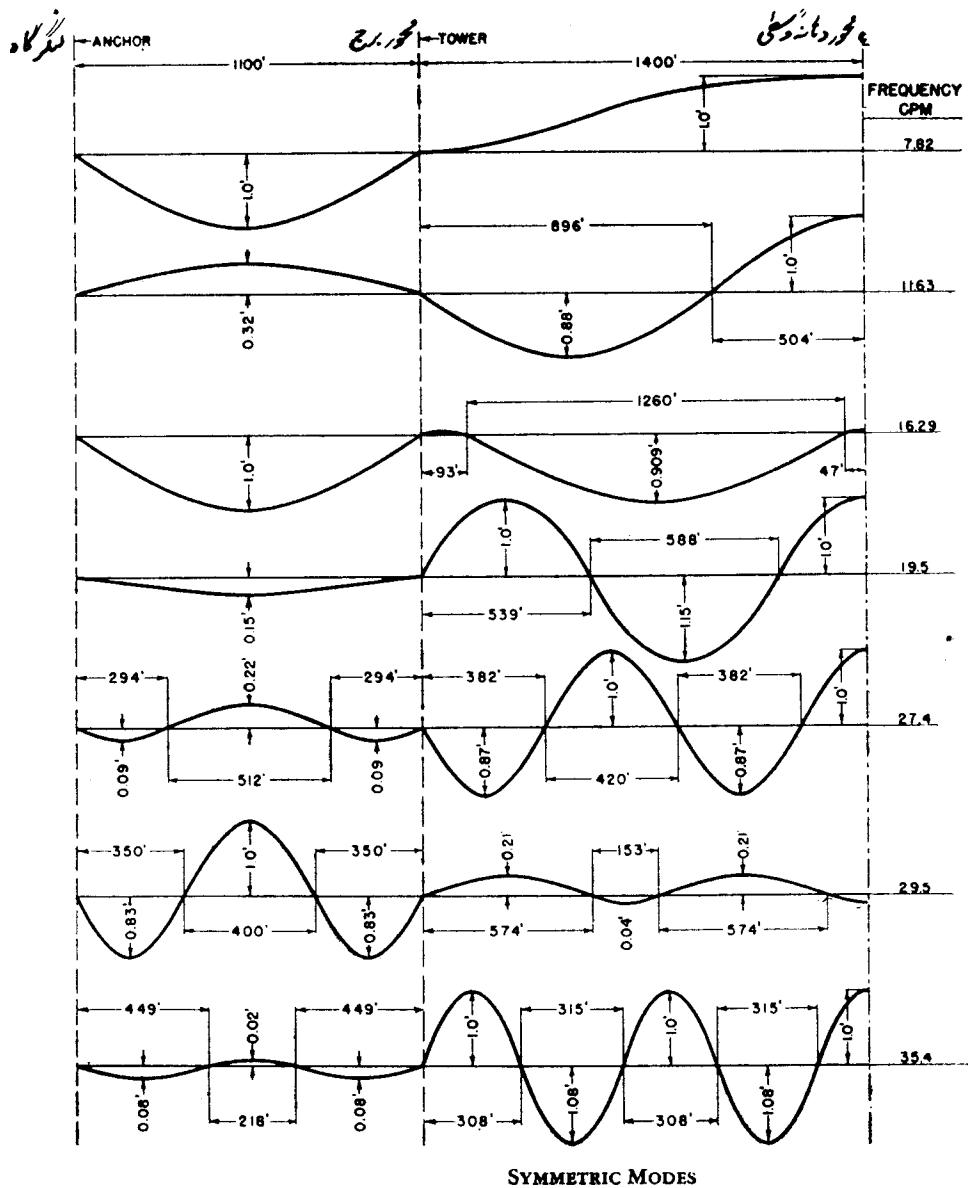
Nodal Point (3)

Stationary (2)

Fundamental Mode (1)

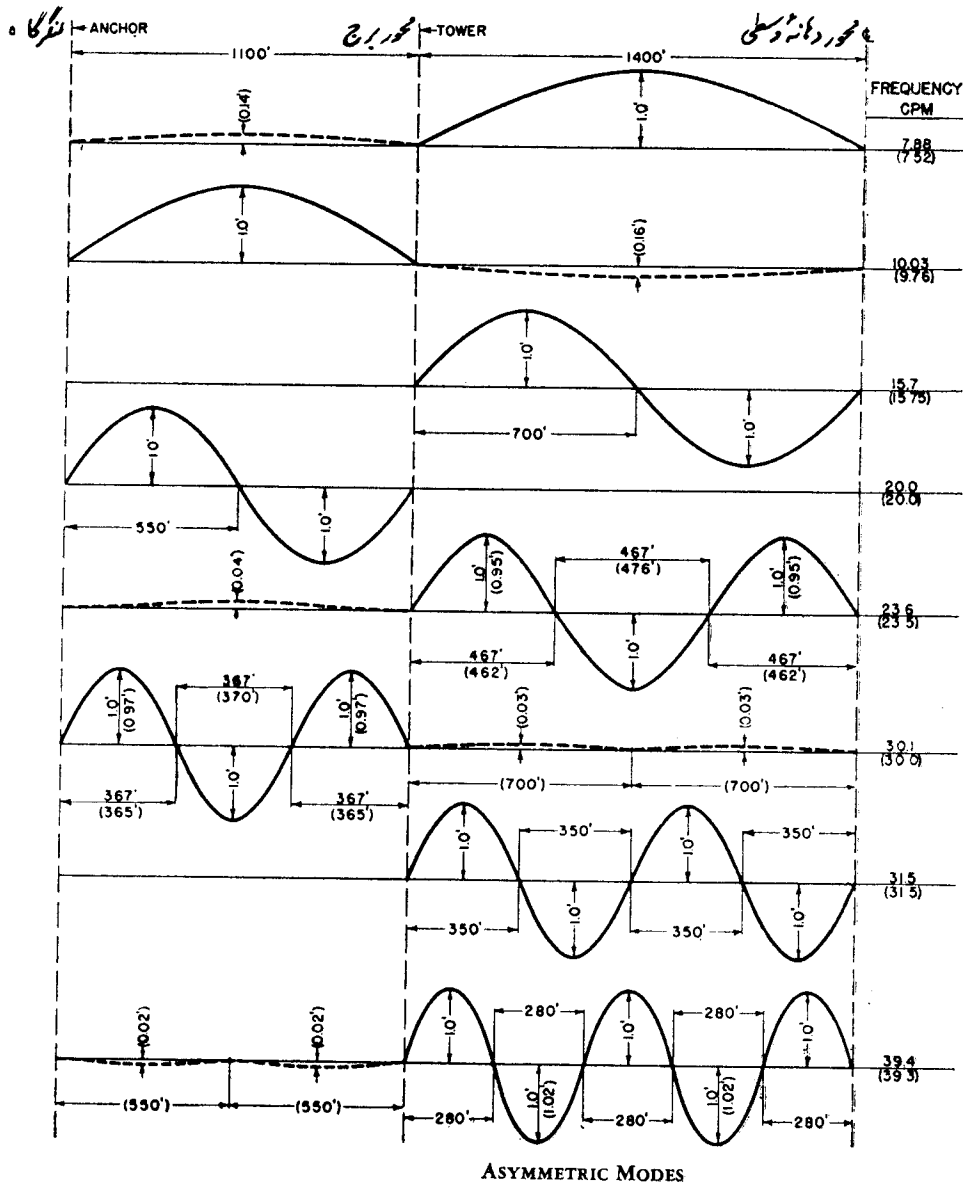
Suspenders (5)

Extension (4)



شکل 2- ارتعاشات قرینه - نقل از مأخذ شماره یازدهم

فرضیه های اول و دوم متضمن آنست که کشش اضافی ای بعلت عاملهای ذکر شده میباشد در نظر گرفته میشود لکن چون مقدار آن اندک میباشد و کشیدگی قابل اغماض را در طناب باعث میشود لذا در مقابل آسان کردن محاسبات از آن چشم پوشی میگردد. فرضیه سوم عادی و متعارف و مبین این معنی است که طناب و قسمتهای آویخته بدان دارای تغییر مکان قائم یکسان میباشد. فرضیه چهارم در پلهای معلق متداول میباشد و مرادف آنست که بگوئیم عکس العمل افقی طناب بر روی برجها و بالنتیجه مؤلفه افقی کشش طنابها در دهانه اصلی و دهانه کناری مساوی میباشد. میزان خطای ناشی از فرضیه پنجم در مورد پل نخستین Tacoma Narrows اندک میباشد ولی در مورد پلهائیکه شاه تیرها یا خرپاهای آنها از مصالحی ساخته شده باشد که دارای صلبیت و شقی بیشتری باشد مجاز نمیشود.



شکل 3- ارتعاشات غیرقرینه - نقل از مآخذ شماره یازدهم

طرز بدست آوردن معادلات حرکت - اگر مختصات نقطه ای از طناب را که فقط تحت تأثیر بار مرده

قرار داشته باشد به  $x$  و  $y$  و نیروی مؤثر بر طناب را در این نقطه که زاویه  $\theta$  با افق تشکیل میدهد به  $T$  بنمائیم و آنرا در امتدادهای افقی و قائم تجزیه کنیم، بشرحیکه سابقاً دیدیم خواهیم داشت:

$$H_w = T \cos \theta = \text{مقداری ثابت}$$

$$W_x = T \sin \theta$$

در این معادلات  $W$  عبارت است از بار مرده در واحد طول افقی دهانه وسطی بر حسب کیلو گرم بر متر که مقداری ثابت فرض میگردد.

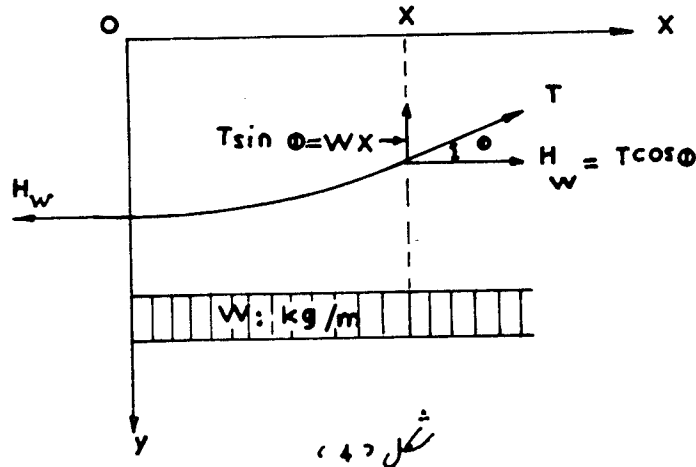
با حذف  $T$  میان دو معادله بالا و توجه بشکل (ع) که:

$$-\frac{dy}{dx} = \tan \theta$$

میباشد میتوان نتیجه گرفت:

$$-H_w \frac{dy}{dx} = Wx$$

پس از مشتق گرفتن از این معادله بر حسب  $x$  بدست میآید:



$$(۱) \quad -W = H_w \frac{d^2y}{dx^2}$$

طرف راست معادله (۱) تغییر مؤلفه قائم کشش طناب را در واحد طول بیان میکند و این معادله مبین آنست که این مقدار مساوی و مختلف علامه با بار مرده در واحد طول میباشد. رابطه میان  $H_w$  و  $W$  و بردناب و افتادگی آن بوسیله معادله (۱) در قسمت اول این مقاله داده شده که بصورت زیر نوشته میشود:

$$\frac{Wl^2}{8h} = H_w$$

اگر یک بار زنده یا نیروی مانند ناشی از حرکت بشدت  $p$  در واحد طول افقی بر طناب وارد باشد تغییر مکان اضافی  $y'$  را سبب میشود و نیز بر اثر این نیرو یک کشش اضافی در طناب بوجود میآید که مؤلفه افقی آن  $H$  و مقداراً اندک میباشد. در این صورت بجای معادله (۱) رابطه زیر بدست میآید:

$$-(W+p) = (H_w+H) \frac{d^2}{dx^2} (y+y')$$

که در حقیقت مثل آنست که در رابطه (۱) بجای  $W$ ،  $H_w$ ،  $y$  بترتیب  $(W+p)$ ،  $(H_w+H)$  و  $(y+y')$  گزارده شده باشد<sup>(۱)</sup>. این معادله را که جانشین معادله (۱) میباشد بصورت زیر میتوان نوشت:

(۱) این بیان بمنای این فرض است که تغییر مکانهای ناشی از بار مرده وزنده یا نیروی مانند ارتجاعی است که در این صورت قاعده اجتماع اثر قوا (The law of Superposition) را میتوان بکار بست.

$$(۲) \quad -W - p = (H_w + H) \left( \frac{d^2 y}{dx^2} + \frac{d^2 y'}{dx'^2} \right)$$

با حذف جمله  $H \frac{d^2 y'}{dx'^2}$  که حاصل ضرب دو عدد بالنسبه جزئی وبالنتیجه قابل اغماض در معادله (۲) میباشد، این معادله پس از رعایت معادله (۱) در آن بشرح زیر خواهد بود:

$$(۳) \quad \frac{H}{H_w} W = H_w \frac{d^2 y'}{dx'^2} + p$$

در حالت ارتعاشات ماندگار بار زنده مؤثر که از حرکت توده مرتعش ناشی میشود عبارت از همان نیروی ماندگار میباشد. در صورتیکه جسم دارای تغییر مکانی از فوق به تحت یا مثبت باشد، اثر یک شتاب منفی باعث تأخیر در حرکت آن گردیده و مستلزم آنست که یک نیروی از تحت به فوق بر توده مرتعش مؤثر باشد. نتیجه این عمل آنست که بر طناب نیروئی از فوق به تحت یعنی در جهت مثبت وارد آید. اگر فرض کنیم که تغییر مکان در نقطه بطول  $x$  در زمان  $t$  بوسیله:

$$\eta(x) \sin \omega t = y'(x \text{ و } t)$$

بیان گردد که در آن  $\eta(x)$  عبارت از دامنه نوسان در نقطه  $x$  و  $\omega$  عبارت از فرکانس دورانی<sup>(۱)</sup> باشد، شتاب برابر با:

$$-\omega^2 \eta(x) \sin \omega t = \frac{d^2 y'}{dt^2}$$

است و خواهیم داشت:

$$(۴) \quad \frac{W}{g} \omega^2 \eta(x) \sin \omega t = - \frac{W}{g} \frac{d^2 y'}{dt^2} = p$$

چون  $p$  و  $\frac{d^2 y'}{dt^2}$  [ بمعادله (۴) توجه شود ] عبارت  $\sin \omega t$  را در فاکتور دارد پس  $H$  نیز بایستی دارای این عامل مشترک باشد یعنی:

$$(۵) \quad H = H_0 \sin \omega t$$

که در آن  $H_0$  عبارت از ماکزیمم مقدار  $H$  در حین ارتعاش میباشد. اگر رابطه های (۴ و ۵) و عبارت  $\frac{d^2 y'}{dt^2}$  را بر حسب  $\eta$  و  $\sin \omega t$  در معادله (۳) قرار داده و آنرا ساده کنیم خواهیم داشت:

$$(۶) \quad \frac{d^2 \eta}{dx^2} + \frac{W}{H_w g} \omega^2 \eta = \frac{H_0}{H_w} W$$

حال اگر بجای  $\omega$  یک عدد بی بعدی مانند  $\mu$  بشرح زیر اختیار کنیم:

$$\mu = \sqrt{\frac{W}{H_w g}} \cdot \frac{1}{2} \omega = \sqrt{\frac{2h}{g}} \cdot \omega$$

Circular Frequency ( $\mu$ )

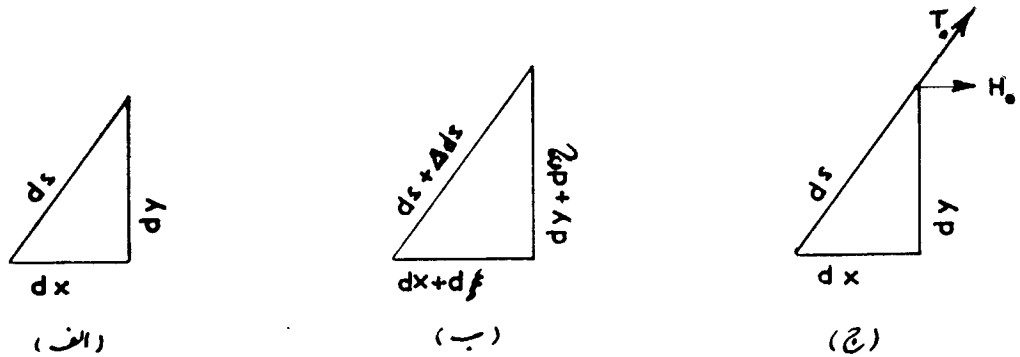
معادله فاصله (۶) چنین نوشته میشود:

$$(۷) \quad \frac{d^2 \eta}{dx^2} + \left( \frac{2\mu}{l} \right)^2 \eta = \frac{\lambda h}{l^2} \cdot \frac{H_0}{H_w}$$

شرط کش نیامدگی (۱) طناب- عنصر طول طناب دروضع استاتیکی بطوریکه سابقاً گفتیم عبارتست از:

$$\sqrt{dx^2 + dy^2} = ds$$

وقتی که طناب مرتعش شده و بعداً اکثر دامنه خود برسد در آن اضافه طولی معادل  $\Delta ds$  حاصل میشود. عنصر طول طناب،  $dx$  و  $dy$  بترتیب برابر  $dx + d\xi$  و  $dy + d\eta$  خواهد شد که در آن  $\xi$  و  $\eta$  بترتیب عبارت از تغییر مکان افقی و قائم ناشی از ارتعاش عنصر مزبور میباشد. از شکل زیر واضح است که:



شکل (۵)

$$(ds + \Delta ds)^2 = (dx + d\xi)^2 + (dy + d\eta)^2$$

یا:

$$ds^2 + 2ds\Delta ds + (\Delta ds)^2 = dx^2 + 2dx d\xi + d\xi^2 + dy^2 + 2dy d\eta + d\eta^2$$

با حذف مجذورهای مقادیر کوچک از مرتبه دوم و ساده کردن خواهیم داشت:

$$ds\Delta ds = dx d\xi + dy d\eta$$

یا:

$$(a) \quad d\xi = \frac{ds}{dx} \Delta ds - \frac{dy}{dx} d\eta$$

اگر از تغییر مختصر زاویه طناب که از بار زنده ناشی میشود صرفنظر گردد،  $\Delta ds$  عبارت از افزایش طول عنصر طناب میباشد که از افزایش نیروی کششی بمقدار:

$$H_0 \frac{ds}{dx} = T_0$$

[بشکل (ه الف و ج) مراجعه شود] حاصل شده است. این نیرو که بر عنصر طول :

$$\frac{ds}{dx} dx = ds$$

بمقطع  $A_c$  و ضریب ارتجاعی  $E_c$  اثر می‌کند، افزایش طول عنصر طناب را با اندازه  $\Delta ds$  باعث میشود که عبارت زیر میباشد:

$$\Delta ds = H_o \left( \frac{ds}{dx} \right) \frac{1}{A_c E_c} \cdot \frac{ds}{dx} \cdot dx$$

یا :

$$\Delta ds = \frac{H_o}{A_c E_c} \left( \frac{ds}{dx} \right)^2 dx$$

که از قانون هوك نتیجه شده است.

با اینمقدمه معادله (a) را میتوان بصورت زیر نوشت:

$$d\xi = \frac{H_o}{A_c E_c} \left( \frac{ds}{dx} \right)^2 \frac{ds}{dx} dx - \frac{dy}{dx} \cdot \frac{d\eta}{dx} dx$$

پس از انجام انتگراسیون و با توجه بشکل (۱) خواهیم داشت:

$$(b) \quad \int_{-\frac{1}{\gamma} - l_1}^{\frac{1}{\gamma} + l_1} d\xi = \frac{H_o}{A_c E_c} \int_{-\frac{1}{\gamma} - l_1}^{\frac{1}{\gamma} + l_1} \left( \frac{ds}{dx} \right)^2 dx - \int_{-\frac{1}{\gamma} - l_1}^{\frac{1}{\gamma} + l_1} \frac{dy}{dx} \cdot \frac{d\eta}{dx} dx$$

در انتهای طنابها  $\xi = 0$  است [نقاط A و B شکل (۱) بی حرکت میباشد].

پس طرف چپ معادله (b) صفر میشود بنابراین لازم می‌آید که طرف راست معادله مزبور هم صفر

گردد. با انتگراسیون جزء بجزء جمله آخری معادله (b)، اینمعادله بصورت زیر نوشته می‌شود:

$$(c) \quad \frac{H_o}{A_c E_c} \int_{-\frac{1}{\gamma} - l_1}^{\frac{1}{\gamma} + l_1} \left( \frac{ds}{dx} \right)^2 dx = \left[ \eta \cdot \frac{dy}{dx} \right]_{-\frac{1}{\gamma} - l_1}^{\frac{1}{\gamma} + l_1} - \int_{-\frac{1}{\gamma} - l_1}^{\frac{1}{\gamma} + l_1} \eta \frac{d^2 y}{dx^2} dx$$

از آنجائیکه انتهای طنابها مهار شده است یعنی نقاط  $x = \pm \left( \frac{1}{\gamma} + l_1 \right)$  نباید تغییر مکان  $\eta$  داشته باشد لذا

در این نقاط  $\eta = 0$  و جمله اول طرف راست معادله (c) صفر میگردد. با استفاده از رابطه:

$$\frac{d^2 y}{dx^2} = \frac{W}{H_w} = \frac{\Delta h}{l^2}$$

معادله (c) بشکل زیر نوشته میشود:



$$(۸) \quad \frac{H_0}{A_c E_c} \int_{-\frac{1}{\gamma} - l_1}^{\frac{1}{\gamma} + l_1} \left( \frac{ds}{dx} \right)^2 dx = \frac{\Delta h}{l^2} \int_{-\frac{1}{\gamma} - l_1}^{\frac{1}{\gamma} + l_1} \eta dx$$

شرط کش نیامدگی طناب (فرضیه شماره ۲) بطور ساده دارای این معنی است که  $\Delta ds$  در معادله (a) صفر است و بنابراین طرف چپ معادله (a) صفر می‌باشد؛ هم‌چنین طرف چپ معادله (۸) نیز صفر می‌گردد (زیرا عامل انتگرال صفر است). بالتجیه معادله (۸) بصورت زیر نوشته می‌گردد:

$$(۹) \quad \int_{-\frac{1}{\gamma} - l_1}^{\frac{1}{\gamma} + l_1} \eta dx = 0$$

بعبارت دیگر میتوان گفت که شرط ثابت ماندگی طول طناب لازم می‌آورد که جمع جبری سطح میان منحنی تغییر مکان و خط تعادل استاتیکی صفر باشد. نتیجه فوق را بطریقه اصل تغییر مکانهای مجازی هم میتوان بدست آورد.

**ارتعاشات متقارن** - از آنجائیکه انتهای طنابها در نقاط  $x = \pm \left( \frac{1}{\gamma} + l_1 \right)$  مهار شده است و نیز طناب

هیچگونه تغییر مکان قائم در نقاط  $x = \pm \frac{1}{\gamma}$  ندارد بنابراین ارتعاشات متقارن جوابهای معادله (۷) خواهد بود.

عبارت دامنه ارتعاش متقارن باید طوری باشد که در فاصله  $0 < x < \frac{1}{\gamma}$  در شرایط حدی زیر

صدق کند:

$$\text{بازای } x=0 \quad o = \frac{d\eta}{dx} \quad \text{بجهت تقارن}$$

$$\text{بازای } x = \frac{1}{\gamma} \quad o = \eta$$

و نیز عبارت دیگری که مبین دامنه حرکت در فاصله  $\frac{1}{\gamma} < x < \frac{1}{\gamma} + l_1$  باشد در شرایط حدی زیر صدق کند:

$$\text{بازای } x = \frac{1}{\gamma} \quad o = \eta$$

$$\text{بازای } x = \frac{1}{\gamma} + l_1 \quad o = \eta$$

بجهت فرضیه‌هایی که بدو آوردیم مقادیر  $H_0$  و  $\mu$  در دهانه‌های وسطی و کناری یکسان خواهد بود.

معادله فاصله (۷) یک معادله خطی ناهمگن با ضرایب ثابت از رسته دوم می‌باشد که جواب آن

چنین است:

$$(۱۰) \quad \eta = C_1 \cos \frac{\nu \mu x}{l} + C_2 \sin \frac{\nu \mu x}{l} + \frac{\nu h H_0}{H_w \mu^2}$$

برای محاسبه ثابتهای انتگراسیون از شرایط حدی استفاده میکنیم بدینمعنی که برای دهانه وسطی

بشرح فوق خواهیم داشت:

$$\frac{d\eta}{dx} = 0 = -C_1 \frac{\nu \mu}{l} \sin(\theta) + C_2 \frac{\nu \mu}{l} \cos(\theta)$$

از اینمعادله نتیجه میشود که  $\theta = C_2 = 0$  میباشد. با این ترتیب معادله (۱۰) بصورت زیر نوشته میشود:

$$\eta = C_1 \cos \frac{\nu \mu x}{l} + \frac{\nu h H_0}{H_w \mu^2}$$

با بکار بردن شرط حدی دوم همین دهانه خواهیم داشت:

$$\eta = 0 = C_1 \cos \frac{\nu \mu}{l} \left( \frac{l}{\nu} \right) + \frac{\nu h H_0}{H_w \mu^2}$$

از آنجا:

$$C_1 = - \frac{\nu h H_0}{H_w \mu^2} \cdot \frac{1}{\cos \mu}$$

عبارت  $\eta$  درفاصله میان  $x=0$  و  $x=\frac{l}{\nu}$  بشرح زیر میباشد:

$$(۱۱ \text{ الف}) \quad \eta = \frac{\nu h H_0}{H_w \mu^2} \left[ 1 - \frac{\cos \left( \frac{\nu \mu x}{l} \right)}{\cos \mu} \right] \quad 0 < x < \frac{l}{\nu}$$

درمورد دهانه کناری، با بکار بردن شرط حدی اول در عبارت (۱۰) خواهیم داشت:

$$\eta = 0 = C_1 \cos \mu + C_2 \sin \mu + \frac{\nu h H_0}{H_w \mu^2}$$

با رعایت شرط حدی دوم معادله زیرنتیجه میشود:

$$\eta = 0 = C_1 \cos(\mu + \nu \alpha \mu) + C_2 \sin(\mu + \nu \alpha \mu) + \frac{\nu h H_0}{H_w \mu^2}$$

که در آن:

$$\alpha = \frac{l_1}{l}$$

میباشد.

از حل دو معادله اخیر نتیجه میشود:

$$C_1 = - \frac{\nu h H_0}{H_w \mu^2} \cdot \frac{\cos(\nu \alpha \mu)}{\cos(\nu \alpha \mu)}$$

$$C_2 = - \frac{\nu h H_0}{H_w \mu^2} \cdot \frac{\sin(\nu \alpha \mu)}{\cos \alpha \mu}$$

با جانشین کردن مقادیر  $C_1$  و  $C_2$  از ایندو معادله در عبارت کلی (۱۰)،  $\eta$  بصورت زیر نوشته میشود:

$$\eta = -\frac{r h H_0}{H_w \mu^r} \cdot \frac{\cos \mu(1+\alpha)}{\cos \alpha \mu} \cos^2 \mu \frac{x}{l} - \frac{r h H_0}{H_w \mu^r} \cdot \frac{\sin \mu(1+\alpha)}{\cos \alpha \mu} \sin^2 \mu \frac{x}{l} + \frac{r h H_0}{H_w \mu^r}$$

یا :

$$(11) \quad \eta = \frac{r h H_0}{H_w \mu^r} \left( 1 - \frac{\cos \mu(1+\alpha - 2x/l)}{\cos \alpha \mu} \right) \quad \frac{1}{r} < x < \frac{1}{r} + l,$$

اگر محور مختصات در دهانه کناری بمرکز آن انتقال یابد بطوریکه  $x_1$  طول جدید آن باشد مقدار آن برابر  $x - \left(\frac{1}{r} + \alpha \frac{1}{r}\right)$  و  $x$  مختصات قبلی تبدیل به  $x_1 + \frac{1}{r} + \alpha \frac{1}{r}$  خواهد شد. چنین انتقال محورهای مختصات عبارت سهلتری را بشرح زیر نتیجه میدهد یعنی:

$$(12) \quad \eta = \frac{r h H_0}{H_w \mu^r} \left( 1 - \frac{\cos(2\mu x_1/l)}{\cos \alpha \mu} \right) \quad 0 < x_1 < \alpha l/r$$

شرط کش نیامدگی طناب رابطه ای میدهد که بکمک آن میتوان  $\mu$  را مشخص کرد. معادله (9) را در مورد ارتعاشات متقارن بصورت زیر میتوان نوشت:

$$\int_0^{\frac{1}{r} + l} \eta dx = 0 = \int_0^{\frac{1}{r}} \eta dx + r \int_0^{\frac{\alpha l}{r}} \eta dx$$

با استفاده از معادلات (11 الف و 12) و انجام انتگرالسیون بالا برای دهانه های وسطی و کناری بشرح زیر:

#### دهانه<sup>۱</sup> وسطی

$$\begin{aligned} \int_0^{\frac{1}{r}} \eta dx &= \frac{r h H_0}{H_w \mu^r} \int_0^{\frac{1}{r}} \left( 1 - \frac{\cos 2\mu x/l}{\cos \mu} \right) dx = \frac{r h H_0}{H_w \mu^r} \left( x - \frac{1}{2\mu} \frac{\sin 2\mu x/l}{\cos \mu} \right) \Big|_0^{\frac{1}{r}} \\ &= \frac{r h H_0}{H_w \mu^r} \left( \frac{1}{r} - \frac{1}{2\mu} \frac{\sin \mu}{\cos \mu} \right) = \frac{h H_0 l}{H_w \mu^r} (\mu - \tan \mu) \end{aligned}$$

#### دهانه<sup>۲</sup> کناری

$$\begin{aligned} r \int_0^{\frac{\alpha l}{r}} \eta dx &= \frac{r h H_0}{H_w \mu^r} \int_0^{\frac{\alpha l}{r}} \left( 1 - \frac{\cos 2\mu x_1/l}{\cos \alpha \mu} \right) dx_1 = \frac{r h H_0}{H_w \mu^r} \left( x_1 - \frac{1}{2\mu} \frac{\sin 2\mu x_1/l}{\cos \alpha \mu} \right) \Big|_0^{\frac{\alpha l}{r}} \\ &= \frac{r h H_0}{H_w \mu^r} \left( \frac{\alpha l}{r} - \frac{1}{2\mu} \frac{\sin \alpha \mu}{\cos \alpha \mu} \right) = \frac{h H_0 l}{H_w \mu^r} (r \alpha \mu - r \tan \alpha \mu) \end{aligned}$$

و پس از جمع حاصل انتگرالهای فوق و برابر قرار دادن آن با صفر نتیجه زیر گرفته میشود:

$$\frac{h H_0 l}{H_w \mu^r} (\mu - \tan \mu + r \alpha \mu - r \tan \alpha \mu) = 0$$

در طرز ارتعاش متقارن جمله خارج از پرانتزها نمیتواند صفر باشد لذا جمله داخل پرانتزها باید صفر گردد یعنی:

$$(۱۳) \quad \tan\mu + \nu \tan\alpha\mu = (1 + \nu\alpha)\mu$$

معادله (۱۳) دارای تعداد بی نهایت ریشه های حقیقی  $\mu_1$  و  $\mu_2$  و ... میباشد که بهر یک از آنها یک فرکانس زاویه ای  $\omega$  و یک نوع طرز ارتعاش [که بوسیله معادلات (۱۱ الف و ۱۲) بیان میگردد] مربوط میشود. برای حل معادله فوق مناسب آنست که دوطرف این معادله را بر حسب توابعی از  $\mu$  رسم و سپس محل تلاقی ر قرائت کرد. اگر  $\alpha < \frac{1}{\nu}$  باشد طرف چپ معادله (۱۳) بازای  $\tan\mu = \infty$  یعنی بازای  $\mu = \frac{\nu n + 1}{\nu} \pi$  و هم چنین اگر  $\tan\alpha\mu = \infty$  یا  $\mu = \frac{\pi}{\alpha}$  باشد بی نهایت میگردد. نمایش طرف راست معادله (۱۳) یک خط مستقیم میباشد.

نمونه ای از حل این معادله در مأخذ شماره دهم این مقاله داده شده است.

### ارتعاشات غیر متقارن - در ارتعاشات غیر متقارن وسط طناب بایستی در هر نوسان طولاً جلو و عقب

برود. دو حالت میتوان در نظر گرفت:

۱- از مؤلفه های طولی نیروهای مانند توده ها صرف نظر شود یعنی مثل اینکه طناب آزاد است تا دارای حرکت نسبی نسبت بپل که بطناب آویخته شده است باشد و نیز در این حالت از تأثیرات افقی مانند طناب چشم پوشی میگردد.

۲- طناب بوسط پل معلق چنان بسته است که تمام توده دهانه وسطی طولاً نوسانهای هم فازی با ارتعاشات قائم خواهد داشت. بنابراین در این حالت دوم کشش طناب  $H_0$  نیز غیر متقارن خواهد بود که معنای آن اینست که اختلاف مؤلفه افقی کششی در دوطرف محور دهانه بر حسب مقدار  $2H_0$  میباشد که باید با نیروی مانند ناشی از حرکت طولی توده برابری کند.

### حالت اول - از آنجائیکه از تأثیر نیروی مانند در امتداد طولی صرف نظر شده است کشش اضافی $H_0$

صفر میباشد. معادله دیفرانسیل حرکت در این حالت با گزاردن  $H_0 = 0$  در معادله (۷) بصورت زیر درمی آید:

$$\frac{d^2\eta}{dx^2} + \left(\frac{\nu\mu}{1}\right)^2 \eta = 0$$

و شرایط حدی  $\eta = 0$  در  $x = 0$  و  $x = \pm \frac{1}{\nu} = x_1$  و  $\pm \left(\frac{1}{\nu} + 1\right) = x_2$  میباشد. از آنجائیکه کشش اضافی طناب ( $H_0 = 0$ ) است دیگر عمل متقابلی میان دهانه وسطی و کناری وجود نخواهد داشت و ارتعاشات قائم دهانه کناری بایستی مستقل از ارتعاشات دهانه وسطی باشد. بنابراین در دهانه وسطی معادله ارتعاش و فرکانسها بصورت زیر خواهد بود:

$$(۱۴ الف) \quad \begin{cases} \eta = \eta_0 \sin\left(\nu\mu \frac{x}{1}\right) \\ \mu = n\pi \text{ و } n = 1, 2, 3, \dots \end{cases}$$

و در دهانه کناری :

$$(۱۴ ب) \quad \begin{cases} \eta = \eta_0 \sin \frac{\mu}{l} \left( x - \frac{l}{2} \right) \\ \mu = n \frac{\pi}{2\alpha}, n = 1, 2, 3, \dots \end{cases}$$

در معادلات فوق  $\eta_0$  حداکثر دامنه ارتعاش در هر دهانه مورد نظر میباشد. از آنجائیکه :

$$\eta(-x) = -\eta(x)$$

پس شرط کش نیامدگی طناب خود بخود برآورده شده است.

**حالت دوم** - توده بسته و ثابت شده بمرکز هر طناب عبارتست از  $\frac{Wl}{g}$  ، و اگر دامنه تغییر مکان طولی مرکز در امتداد  $x$  برابر  $\xi$  باشد پس نیروی لازمی که باید بر آن توده اثر کرده و آنرا با فرکانس زاویه ای  $\omega$  بسارتعاش در آورد عبارت از  $\frac{Wl}{g} \omega^2 \xi$  - میباشد. این نیرو بوسیله تفاوت کشش طناب در دو نیمه آن داده شده است؛ یعنی اگر  $H_0$  حداکثر مؤلفه اضافی افقی کشش در قسمتی از طناب که در ناحیه  $x > 0$  است باشد خواهیم داشت:

$$(۱۵) \quad 2H_0 = -\frac{Wl}{g} \omega^2 \xi = -H_w \mu^2 \xi / l$$

معادله فاصله (۷) بایستی با شرایط حدی

$$\frac{l}{2} + l_1 = x \text{ و } \frac{l}{2} = x, \quad 0 = x \text{ در } 0 = \eta$$

حل شود.

جوابیکه شرایط حدی فوق در آن صدق کند بصورت زیر میباشد:

$$(۱۶ الف و ب) \quad \begin{cases} \eta = 2h \frac{H_0}{H_w} \cdot \frac{1}{\mu^2} \left[ 1 - \frac{\cos \mu \left( \frac{l}{2} - \mu \frac{x}{l} \right)}{\cos \frac{\mu}{2}} \right] & 0 < x < \frac{l}{2} \\ \eta = 2h \frac{H_0}{H_w} \cdot \frac{1}{\mu^2} \left[ 1 - \frac{\cos \mu \left( 1 + \alpha - \mu \frac{x}{l} \right)}{\cos \alpha \mu} \right] & \frac{l}{2} < x < \frac{l}{2} + l_1 \end{cases}$$

این عبارات برای مقادیر مثبت  $x$  است که بازای آنها  $H_0$  نیز مثبت میباشد. برای مقادیر منفی

$H_0$  ،  $x$  منفی و نتیجتاً  $\eta$  منفی است. بنابراین :

$$\eta(-x) = -\eta(x)$$

وشرط کش نیامدگی طناب تأمین شده است. بکمک رابطه اضافی (۱۵) میتوان بسامدها را حساب کرد. اگر مرکز دهانه وسطی در امتداد افقی حرکت کند ولی هیچ کش آمدگی در طناب وجود نداشته باشد در این صورت  $\Delta ds$  صفر بوده و معادله (a) صفحه ۳۹ بصورت زیر درمیآید:

$$d\xi = -\frac{dy}{dx} d\eta$$

با گزاردن این مقدار در معادله ای که قبلاً بیان شد و با اجرای انتگراسیون میان حدود:

$$\frac{1}{r} + l_1 = x \text{ و } 0 = x$$

نتیجه میگردد:

$$\int_0^{\frac{1}{r} + l_1} d\xi = -\frac{\lambda h}{l^2} \int_0^{\frac{1}{r} + l_1} \eta dx$$

وقتی که  $0 = x$  باشد  $\xi$  مساوی با تغییر مکان افقی مرکز دهانه خواهد بود و بازای  $x = \frac{1}{r} + l_1$  مقدار  $\xi = 0$  میباشد. بنابراین:

$$0 - \xi_{\max} = -\frac{\lambda h}{l^2} \int_0^{\frac{1}{r} + l_1} \eta dx$$

یا:

$$\xi_{\max} = \frac{\lambda h}{l^2} \int_0^{\frac{1}{r} + l_1} \eta dx$$

اگر مقدار  $\eta$  را از روابط (۱۴ الف و ب) گزارده و انتگرال گرفته شود و بجای  $\xi$  از معادله (۱۵) استفاده گردد معادله مشخصه<sup>(۱)</sup>  $\mu$  بدست میآید:

$$(17) \quad \tan \frac{\mu}{r} + \tan \alpha \mu = \left( \frac{1}{r} + \alpha + \frac{l^2}{r^2 h^2} \right) \mu$$

این معادله را میتوان برای  $\mu$  مانند حالت ارتعاشات متقارن حل کرد. ریشه ها کمتر از آن مقداری از  $\mu$  است که سمت چپ معادله بالا را بی نهایت میکند یعنی بازای مقادیر:

$$(2n+1)\frac{\pi}{2\alpha} = \mu \quad \text{و} \quad (2n+1)\pi = \mu$$

که در آن  $n = 0, 1, 2, 3, \dots$  باشد.

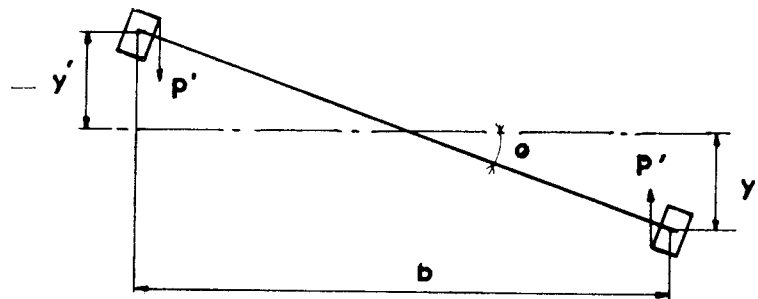
اضافه براین فرکانسها و اینطرز ارتعاشها، ارتعاش‌های غیرقرینه دیگری هم ممکن است واقع شود بطوریکه نقطه مرکزی حرکت نکند و بنا براین کشش اضافی طناب صفر باشد؛ لذا این ارتعاشها شبیه بارتعاشهای حالت (۱) است که شرایط زیرین را برآورده میکند:

$$\mu = 2\pi n \begin{cases} \eta = \eta_0 \sin 2\mu \frac{x}{l} & , \quad 0 < x < \frac{l}{2} \\ \eta = 0 & , \quad \frac{l}{2} < x < \frac{l}{2} + l_1 \end{cases}$$

..... ۰، ۱، ۲، ۳، ۴، ۵ = n

$$\mu = \frac{\pi n}{\alpha} \begin{cases} \eta = \eta_0 \sin \frac{2\mu}{l} \left( x - \frac{l}{2} \right) & , \quad \frac{l}{2} < x < \frac{l}{2} + l_1 \\ \eta = 0 & , \quad 0 < x < \frac{l}{2} \end{cases}$$

از این شرح نتیجه می‌شود که هر شکل ارتعاش نوع دوم حالت اول در حالت دوم نیز واقع می‌گردد.  
**توضیح** - در بررسی‌های این قسمت از تأثیر صلبیت شاه تیرها یا خرابی‌های صلب‌کننده صرف نظر شده است ولی محاسبات نشان میدهد که تأثیر مقاومت خمشی شاه تیرها اندک بوده ولیکن صلبیت خمشی خرابی‌ها در تعیین بسامدها و شکل امواج عامل مشخصی میباشد (بمآخذ دهم اینمقاله رجوع شود).  
**مطالعه حرکت پیچشی پل معلق** - پل معلق که دارای خرابی صلب‌کننده<sup>(۱)</sup> و قابلیت حرکت دورانی باشد، عوض آنکه کف آن در دو طرف مقطع عرضی دارای شاه تیر با جان پر باشد، دارای دو خرابی میباشد. چنین طرز ساختمانی مقاومت پل را در مقابل ارتعاش پیچشی افزایش میدهد.  
**تنظیم معادله حرکت** - اگر پلی معروض بارتعاش پیچشی اعم از قرینه یا غیرقرینه باشد،



شکل ۵، ۶

هر مقطع پل آنچنان حرکت میکند که میان تار یک خرابی تغییر مکانی با اندازه  $y'$  خواهد یافت در حالتی که میان تار خرابی دیگر تغییر مکان  $-y'$  می‌یابد و اختلاف ارتفاع این خرابی‌ها برابر  $2y'$  خواهد بود [شکل (۶)].

زاویه دوران  $\theta$  مقطع با مراجعه بشکل (۶) چنین بیان میگردد:

$$(a) \quad \theta = -\frac{2y'}{b}$$

تغییر در زاویه  $\theta$  را میتوان با مقاومت پیچشی پل معلق ولنگر پیچشی ای که در آن القاء شده است ربط داد، یعنی:

$$\theta = \frac{T_x}{KG}$$

که در آن  $x$  طولی است که بر آن  $T$  اثر میکند. با مشتق گرفتن این رابطه بر حسب  $x$  نتیجه میگردد:

$$(b) \quad \frac{d\theta}{dx} = \frac{T}{KG}$$

در این فرمول  $T$  عبارتست از لنگر پیچشی که بر نقطه  $x$  اثر میکند و فرض می شود که مقدار آن در فاصله  $dx$  ثابت باشد و  $KG$  عبارتست از صلبیت پیچشی تمام مقطع (فقط در یک مقطع دایره ای  $K$  عبارت از لنگر ماند قطبی میباشد) و  $G$  عبارتست از ضریب ارتجاعی عرضی یا پیچشی.

از معادلات (a) و (b) نتیجه میگردد:

$$\frac{d\theta}{dx} = \frac{T}{KG} = \frac{2}{b} \frac{dy'}{dx}$$

و:

$$(c) \quad \frac{d^2\theta}{dx^2} = \frac{1}{KG} \frac{dT}{dx} = \frac{2}{b} \frac{d^2y'}{dx^2}$$

تغییر لنگر پیچشی در واحد طول دهانه برابر با  $\frac{dT}{dx}$  میباشد که ممکن است بوسیله دو نیروی  $P'$  مساوی و مختلف علامه ای که بطور قائم در دو خرابی طرفی پل اثر کنند نشان داده شود [شکل (۶)]. در حقیقت وقتی که نیروی افقی وجود نداشته باشد لنگر پیچشی جز بوسیله اثر این زوج تغییر نمیکند. کمیت  $P'$  نیروی این زوج (در واحد طول دهانه) طور است که  $\frac{dT}{dx} = P'b$  و  $b$  عرض پل میباشد. این نیروهای  $P'$  نمایش دهنده انتقال بار از یکطرف پل بطرف دیگر میباشد. این نیروها مخالف با تغییر مکان پل میباشد یعنی هر جا که تغییر مکان پل از فوق به تحت باشد آنها از تحت به فوق عمل میکنند و بالعکس.

با مراجعه بشکل (۶) آشکار میگردد که  $P'$  میخواهد خرپا را بحال تعادل اولیه آن برگرداند پس

با  $y'$  مخالفت میکند. بار منتقل شده در واحد طول دهانه  $P'$  است که با گزاردن مقدار  $\frac{dT}{dx}$  بر حسب آن

در معادله (c) نتیجه زیر حاصل میگردد:

$$\frac{1}{KG} P'b = \frac{2}{b} \frac{d^2y'}{dx^2}$$



یا :

$$(18) \quad p' = \frac{rKG}{b^2} \cdot \frac{d^2 y'}{dx^2}$$

وقتی که این نیروی اضافی که مخالف با بار است بطرف چپ معادله (۲) صفحه (۳۸) اضافه گردد معادله مزبور بصورت زیر درمی آید:

$$(19) \quad (H_w + H) \left( \frac{d^2 y}{dx^2} + \frac{d^2 y'}{dx^2} \right) - EI \frac{d^4 y'}{dx^4} + \frac{rKG}{b^2} \frac{d^2 y'}{dx^2} = -W - p$$

در این حالت  $p$  عبارت از نیروی ماند مؤثر پیچشی است که در سطح قائم طناب اثر میکند و مقدار ماکزیمم آن عبارتست از:

$$\frac{W}{g} \omega^2 \eta (r/b)^2$$

برای رسیدن باین نتیجه باید توجه داشت که در نوسان پیچشی اشکال موج و عمل طناب همانند طرز نوسان قائم نظیر میباشد ولی نیروهای ماند ناشی از حرکت بار مرده در این دو نوع ارتعاش متفاوت است. در طرز ارتعاشهای قائم تمام بار مرده با دامنه  $\eta$  نوسان میکند. در نوسانهای پیچشی طنابها و خرابها با دامنه  $\eta$  نوسان میکنند ولی قسمتهای نزدیکتر بخط محور سواره رو با دامنه کوچکتری حرکت میکنند. میتوان اثبات کرد که توده مؤثری که باعث نیروهای ماند بر روی طناب میباشد آن توده ایست که اگر در سطح قائم طناب متمرکز میشد همان مقدار لنگر ماند توده ای را نسبت بمحور دوران میداشت که بار مرده پل و طناب دارد. بدین ترتیب توده پل  $\frac{rW}{g}$  در واحد طول و شعاع ژیراسیون  $r$  ولنگر ماند  $\frac{rW}{g} r^2$  میباشد. این مقدار مساویست با لنگر ماند  $\frac{rW'}{g} \left( \frac{b}{r} \right)^2$  توده مؤثر. از اینرو  $W \left( \frac{r}{b} \right)^2 = W'$  میباشد. بدین طریق معادله (۶) در مورد نوسانهای پیچشی قابل اعمال است اگر عبارت نیروی ماند  $\frac{W}{g} \omega^2 \eta$  در  $\left( \frac{r}{b} \right)^2$  ضرب گردد. این بدان معنی است که عدد  $\mu$  بکار برده شده در معادله (۷) که بکمک معادلات (۱۳) و (۱۴ الف و ب) یا (۱۷) تعیین شده است بایستی معرف مقدار:

$$\frac{1}{r} \omega_T \sqrt{\frac{W}{H_w g} \left( \frac{r}{b} \right)^2}$$

باشد که از آن نتیجه میشود:

$$\omega_T = \left( \frac{b}{r} \right) \omega$$

برای یک طرز نوسان، یا یک شکل موج معین، جواب  $\mu$  در ارتعاشات پیچشی وقائم یکسان خواهد بود ولی کمیت های  $\omega$  و بسامد  $f$  در عدد  $\left( \frac{b}{r} \right)$  ضرب خواهد شد. رعایت این ضریب لازم است تا توده معادل را در سطح قائم طنابها و در حرکت پیچشی بیان کند.

در معادله (۱۹) جمله  $-EI \frac{d^4 y'}{dx^4}$  معرف تأثیر صلبیت خمشی خرپا (یا شاه تیر) میباشد که مقاومت در واحد طول خرپا (یا شاه تیر) را وقتی که تغییر شکل میدهد بیان میکند. در این جمله  $E$  عبارت از ضریب ارتجاعی جسم خرپا (یا شاه تیر) و  $I$  لنگرماند آن میباشد. با پیروی از آنچه که در مورد ارتعاشهای قائم ذکر شد خواهیم داشت:

$$(۲۰) \quad \frac{-EI}{H_w} \frac{d^4 \eta}{dx^4} + \left(1 + \frac{rKG}{H_w b^2}\right) \frac{d^2 \eta}{dx^2} + \left(\frac{r}{b}\right)^2 \left(\frac{r\mu}{l}\right)^2 \eta = \frac{\lambda h H_o}{l^2 H_w}$$

اگر بجای:

$$k_o^r = \frac{H_w}{EI} \left(\frac{l}{r}\right)^2$$

گزارده شود و طرفین معادله بالا را در  $\left(\frac{r k_o}{l}\right)^2$  ضرب کنیم خواهیم داشت:

$$(۲۱) \quad \frac{d^4 \eta}{dx^4} - \left(\frac{r k_o}{l}\right)^2 \left(1 + \frac{rKG}{H_w b^2}\right) \frac{d^2 \eta}{dx^2} - \left(\frac{r}{b}\right)^2 \left(\frac{\mu k_o}{l}\right)^2 \eta = -\frac{\lambda h H_o}{l^2 H_w} \left(\frac{r k_o}{l}\right)^2$$

معادله دیفرانسیل بالا بطریقه کلاسیک قابل حل میباشد. اختصارات زیر را بعداً بکار خواهیم برد:

$$S = 1 + \frac{rKG}{H_w b^2} \quad \text{و} \quad R = \left(\frac{r}{b}\right)^2$$

$$k_R^r = k_o^r \left( \sqrt{R \left(\frac{\mu_T}{k_o}\right)^2 + \frac{S}{\xi}} + \frac{S}{r} \right)$$

$$\mu_R^r = k_o^r \left( \sqrt{R \left(\frac{\mu_T}{k_o}\right)^2 + \frac{S}{r}} - \frac{S}{r} \right)$$

$$\mu_T = \sqrt{\frac{W}{H_w \cdot g}} \cdot \frac{1}{r} \omega_T$$

در این رابطه اخیر  $\omega_T$  عبارت از فرکانس دورانی ارتعاشهای پیچشی میباشد.

**ارتعاشهای پیچشی قرینه -** در ارتعاشهای پیچشی قرینه مقدار  $\eta$  بازای  $x +$  همانقدری را دارد

که بازای  $x -$  و همچنین شرایط حدی زیر باید بکار برده شود:

$$0 = \frac{d^2 \eta}{dx^2} \quad , \quad \pm \frac{l}{r} = x$$

زیرا در محاذات برجها لنگر خرپا مساویست با صفر چونکه خرپای پل در آنجاها مفصلی است و چون

$$-EI \frac{d^2 y}{dx^2} = M$$

(علامت منها در این فرمول از آن جهت است که  $\eta$  وقتی مثبت است که جهت آن از فوق به تحت باشد و لنگر

مثبت آنست که در تار فوقانی تیر تولید فشار کند) لذا شرط فوق باید تحقق یابد.

$$0 = \eta, \quad \pm \frac{1}{\gamma} = x$$

با رعایت شرایط فوق  $\eta$  بصورت زیر نوشته میشود:

دهانه وسطی:

$$(22) \quad \eta = \frac{\gamma h H_0}{\mu_T^{\gamma} R^{\gamma} H_w} \left[ 1 - K_R \frac{\cos \gamma \mu_R \frac{x}{l}}{\cos \mu_R} - (1 - K_R) \frac{\cosh \gamma k_R \frac{x}{l}}{\cosh k_R} \right]$$

دهانه کناری:

$$(23) \quad \eta = \frac{\gamma h H_0}{\mu_T^{\gamma} R^{\gamma} H_w} \left[ 1 - K_R \frac{\cos \gamma \mu_R \frac{x}{l}}{\cos \alpha \mu_R} - (1 - K_R) \frac{\cosh \gamma k_R \frac{x}{l}}{\cosh \alpha k_R} \right]$$

که در آن:

$$K_R = \frac{k_R^{\gamma}}{\mu_R^{\gamma} + k_R^{\gamma}}$$

معادله ای که تناوب از روی آن باید حساب شود در زیر ذکر میگردد:

$$(24) \quad \tan \mu_R + \gamma \tan \alpha \mu_R^{\gamma} = \mu_R + \gamma \alpha \mu_R - \left( \frac{\mu_R}{k_R} \right)^{\gamma} (\tanh k_R + \gamma \tanh \alpha k_R) \\ + (1 + \gamma \alpha) \frac{\mu_R^{\gamma}}{k_R^{\gamma}} - C \mu_R^{\gamma} \left( \frac{\mu_R^{\gamma} + k_R^{\gamma}}{k_0^{\gamma}} \right)$$

که در آن C عبارتست از:

$$C = \frac{H_w l L_E}{\gamma h^{\gamma} A_c E_c}$$

$$L_E = \int_{-l/\gamma - l_1}^{l/\gamma + l_1} \left( \frac{ds}{dx} \right)^{\gamma} dx$$

پس از حل معادله (24) برای متغیر مستقل  $\mu_R$ ، مناسبتر آن خواهد بود که رابطه زیر بکار رود:

$$k_R^{\gamma} = \mu_R^{\gamma} + S k_0^{\gamma}$$

و:

$$\mu_T^{\gamma} = \left( \frac{\mu_R}{R} \right)^{\gamma} \left[ \left( \frac{\mu_R}{k_0} \right)^{\gamma} + S \right]$$

از روی مقدار  $\mu_R$  کمیت  $\mu_T$  و با دانستن آن  $\omega_T$  محاسبه میگردد.

ارتعاش پیچشی غیرقرینه - در این نوع ارتعاش غیر قرینه معادله (21) با توجه بوضع غیر قرینه

و شرایط حدی  $\eta = 0$  بازای  $x = 0$  و  $x = \frac{1}{2}$  و همچنین  $0 = M$  و بالتیجه  $0 = \frac{d^2 \eta}{dx^2}$  در نقاط  $x = 0$  و  $x = \frac{1}{2}$  برای دهانه وسطی چهار معادله برای تعیین ثابتهای انتگرالیون بدست میآید که از آنجا نتیجه میشود:

$$(25 \text{ الف}) \quad \left. \begin{aligned} \eta &= \eta_0 \sin\left(2\mu_R \frac{x}{l}\right) \\ \mu_R &= n\pi \text{ و } n = 1, 2, 3, \dots \end{aligned} \right\} 0 < x < \frac{1}{2}$$

: و

$$(25 \text{ ب}) \quad \left. \begin{aligned} \eta &= \eta_0 \sin\left[\frac{2\mu_R}{l}\left(x - \frac{1}{2}\right)\right] \\ \mu_R &= \frac{n\pi}{2\alpha} \text{ و } n = 1, 2, 3, \dots \end{aligned} \right\} \frac{1}{2} < x < \frac{1}{2} + \alpha l$$

در صورتیکه وسط طناب بوسط پل معلق بسته و مهار شده باشد حرکت پیچشی غیر قرینه بدون حرکت برج ممکن نمیباشد زیرا آشکار است که پل معلق در درازا نمیتواند با دوطناب حرکت کند و قتیکه حرکات طولی آنها از فاز خارج باشد. معهدا حرکت پیچشی غیرقرینه حتی و قتیکه وسط طناب مهار شده باشد ممکن است، مشروط بر اینکه برجهای بتوانند حرکت کند و این شرط وقتی تحقق پیدا میکند که برجهای بحد کافی در مقابل پیچش قابلیت انعطاف داشته باشد. چون برجهای متداول دریلها در مقابل پیچش بیش از خمش ساده مقاوم میباشد، وقوع یک حرکت پیچشی غیرقرینه در صورتیکه وسط طنابها بسته و مهار شده باشد محتمل بنظر نمیرسد؛ لذا از شرح معادله چنین حرکتی خودداری میشود. باید بخاطر داشت که حرکتی از این نوع ملازمه دارد با آنکه دهانه های کناری هم مرتعش شود زیرا دوسر برج میبایستی حرکت کند.

**تبصره -** در اثبات فرمول (a) صفحه ۳۹ از مربعات مقادیر کوچک از مرتبه دوم صرف نظر کرده بودیم و بعداً هم از تغییر مختصر زاویه طناب چشم پوشی شده بود؛ در حالیکه با رعایت شرط اخیر لازم میآید که:

$$(الف) \quad \Delta ds^2 = d\xi^2 + d\eta^2$$

باشد و با توجه بآنکه:

$$(ب) \quad ds^2 = dx^2 + dy^2$$

لذا در رابطه زیر:

$$ds^2 + 2ds\Delta ds + \Delta ds^2 = dx^2 + dy^2 + 2dx d\xi + 2dy d\eta + d\xi^2 + d\eta^2$$

با استفاده از معادلات (الف) و (ب) نتیجه میگردد که:

$$ds\Delta ds = dx d\xi + dy d\eta$$

و از این معادله، رابطه (a) نتیجه میگردد بدون اینکه لازم بدکر باشد که از مربعات مقادیر کوچک از مرتبه دوم صرف نظر میشود.