

و فایل‌های خروجی این تحلیل شامل موارد زیر می‌باشد:

- نیرو جایه‌جایی در جهات X,Y,Z و شتاب یا سرعت جا به جایی
- فایل گرافیکی طیف پاسخ
- فایل با فرمت Eqkcsf که شامل بارگذاری ناشی از زلزله می‌باشد.
- فایل خروجی جهت انتقال اطلاعات به مرحله بعد جهت ترکیب نتایج پاسخ استاتیکی و دینامیکی

۳-۳- نتایج تحلیل زلزله

آین نامه‌های قدیمی، زلزله را تنها یک نیرو در نظر می‌گرفتند و ضوابط و مقرراتی را تعیین می‌کردند که ساختمان بتواند در برابر این نیرو مقاومت کند (طراحی بر اساس نیرو) اما نسل جدید آین نامه‌ها، فلسفه جدیدی به نام

طراحی بر اساس عملکرد را مطرح می‌کنند.

بدین معنا که طراحی سازه متناسب با عملکردی که از آن انتظار داریم انجام می‌شود. در این نسل مطرح می‌گردد سازه مقاوم در برابر نیروی زلزله باید در برابر مقدار مشخصی نیرو مقاومت کرده و بتواند مقدار تغییرمکان تعیین شده ای را بدهد. (طراحی بر اساس نیرو و تغییرمکان) مقدار تغییرمکان و نیروی مذکور با توجه به سطح عملکرد ساختمان تعیین می‌گردد. با تحلیل‌های غیرخطی می‌توان مقدار نیرو و تغییرمکان ایجاد شده در اعضاء را کنترل کرد و کفايت

تامین سطح عملکرد مورد نظر را با دقت خوبی بررسی نمود.

اعلیٰ بارگذاری زلزله

جدول ۱-۳: پاسخ از آنالیز مودال زلزله در راستای X

رد	فرکانس	شتاب	سرعت	جا به جایی	برش پایه	مومنتوم پایه	بار عمودی	دینامیک
	(CPS)	(G)	(CM/SEC)	(CM)	(KN)	(KN-M)	(KN)	RATIO
۱	۰.۷۴۶	-۰.۰۰۱۱۲۱	-۲۵۵۷۱۷	-۵۴۴۸۵۷	-۹۰.۳۲۲	-۳۰۴۴۷۵۲۵	-۰.۱۴	۵.۰۰
۲	۰.۸۹۵	-۰.۰۰۲۴۴۱۸	۴۲۵۶۲۲۳	۷۵۶۷۳۲۸۶	۱۴۵۳۹۹۵	۱۱۰۷۸۹.۱۲۵	۵۱۲۶	۵.۰۰
۳	۰.۹۷۷	-۰.۰۰۲۱۱۸۴	-۳۲۸۸۹۶	-۵۶۸۸۵۹	-۸۲۶۵۹	-۶۳۱۲۱۲۹۷	-۰.۴۱	۵.۰۰
۴	۱.۰۴۹	-۰.۰۰۱۵۵۹	-۳۳۱۷۵	-۰.۳۵۱۳۰	۹.۹۶۵	۷۲۳۵۴۶۹	۳۸۸۳۲۴	۵.۰۰
۵	۱.۶۱۸	-۰.۰۰۰۷۸۵	-۰.۰۷۵۷۶	-۰.۰۷۴۰۸	۱.۰۵۱	۷۵۳۲۲۶۷	۲۸۰.۹۴۷	۵.۰۰
۶	۱.۷۰۶	-۰.۰۰۰۲۳	-۰.۰۰۲۱۳	-۰.۰۰۰۱۸	-۰.۰۰۱	-۱۰۴۶۷	-۱.۱۱۹	۵.۰۰
۷	۲.۰۶۱۲	-۰.۰۰۰۳۵۷	-۰.۰۰۱۲۷۱	-۰.۰۰۰۵۴	-۰.۰۱۹	-۵۸۹۲	-۰.۲۴۱	۵.۰۰
۸	۲۲۸۹.۷	-۰.۰۰۰۰۵	-۰.۰۰۱۴۷	-۰.۰۰۰۰۵	-۰.۰۰۲	۲.۹۶۵	-۰.۰۱۰	۵.۰۰
۹	۴۴.۹۳۳۴	-۰.۰۰۰۰۹۷۴	-۰.۰۰۰۰۲۳۸	-۰.۰۰۰۰۱۲	-۰.۰۰۱	-۰.۹۵	-۰.۰۲۴	۵.۰۰
۱۰	۶۰.۹۴۳۲	-۰.۰۰۰۰۹۹	-۰.۰۰۰۲۳۸	-۰.۰۰۰۰۶	-۰.۰۰۰	۳.۲۲۶	-۰.۰۸۱	۵.۰۰

جدول ۲-۳: پاسخ از آنالیز مودال زلزله در راستای Y

رد	فرکانس	شتاب	سرعت	جا به جایی	برش پایه	مومنتوم پایه	بار عمودی	دینامیک
	(CPS)	(G)	(CM/SEC)	(CM)	(KN)	(KN-M)	(KN)	RATIO
۱	۰.۰۷۶	-۰.۱۸۹۴	۳۱.۱۴۴۹۸	۶۶۴۲۷۶۲۰	۴۷۶۱.۳۶۰	۳۷۱۲۹۳۹۳۸	-۰.۱۷۰	۵.۰۰
۲	۰.۰۸۹۵	-۰.۰۰۲۰۵۹	۳۵۸۹۰.۸	۶۳۸۱۰.۲۸	۱۲۲۶.۰۳۶	۹۴۵۰.۸۷۵	۴۳۱۹	۵.۰۰
۳	۰.۰۹۷۷	-۰.۰۰۲۵۴۴۹	۴۰.۶۶۰.۷	۶۶۲۵۹۰.۰۳	۹۶۳۳.۶۶	۷۳۵۶۱.۲۵۰	-۰.۴۸۱	۵.۰۰
۴	۱.۰۴۹۹	-۰.۰۰۱۰۰	-۰.۰۱۴۹۰	-۰.۰۰۲۲۵۸	-۰.۶۴۱	۴۶۶۳۸۵	۲۴۹۶۴	۵.۰۰
۵	۱.۶۱۸	-۰.۰۰۰۳۴۹	-۰.۰۳۳۶۸	-۰.۰۰۰۳۳۱۶	-۰.۴۶۷	-۳۳۴۸.۷۹۲	-۱۲۴.۹۰۷	۵.۰۰
۶	۱.۷۰۳۶	-۰.۰۰۰۲۴۹۰	-۰.۳۱۹۷۱	-۰.۲۹۸۶۹	۱۲.۱۷۳	۱۵۷۸۷.۸۶۹	۱۶۸.۸۳۹	۵.۰۰
۷	۲.۰۶۱۲	-۰.۰۰۰۰۲۲۲	-۰.۰۰۱۲۴	-۰.۰۰۰۰۵	-۰.۰۰۲	-۰.۵۳۱	-۰.۰۳۲	۵.۰۰
۸	۲۲۸۹.۷	-۰.۰۰۰۱۳۱۴	-۰.۰۰۰۴۷۸	-۰.۰۰۰۱۸	-۰.۰۰۰۸	-۹.۶۱۴	-۰.۰۳۴	۵.۰۰
۹	۴۴.۹۳۳۴	-۰.۰۰۰۰۵۵	-۰.۰۰۰۰۱۹	-۰.۰۰۰۰۱	-۰.۰۰۰	-۰.۰۵۴	-۰.۰۰۱	۵.۰۰
۱۰	۶۰.۹۴۳۲	-۰.۰۰۰۰۴۹	-۰.۰۰۰۱۲	-۰.۰۰۰۰۰	-۰.۰۰۰	۰.۱۶۹	-۰.۰۰۴	۵.۰۰

جدول ۳-۳: پاسخ از آنالیز مودال زلزله در راستای Z

رد	فرکانس	شتاب	سرعت	جا به جایی	برش پایه	مومنتوم پایه	بار عمودی	دینامیک
	(CPS)	(G)	(CM/SEC)	(CM)	(KN)	(KN-M)	(KN)	RATIO
۱	۰.۰۷۶	-۰.۰۰۰۰۵۶	-۰.۰۰۰۰۱۲۰	-۰.۰۰۰۰۸۶	-۶.۷۲۰	-۶.۷۲۰	-۰.۰۰۰	۵.۰۰
۲	۰.۰۸۹۵	-۰.۰۰۰۰۴۳	-۰.۰۰۰۰۷۴۲۱	-۰.۱۳۱۹۴۴۳	-۲۵۳۵۱	-۱۹۵۴.۱۹۶	-۰.۰۸۹	۵.۰۰
۳	۰.۰۹۷۷	-۰.۰۰۰۰۱	-۰.۰۰۰۱۰۲	-۰.۰۰۰۱۶۶	-۰.۲۴۱	-۱۸.۴۳۰	-۰.۰۰۰	۵.۰۰
۴	۱.۰۴۹۹	-۰.۰۸۰۳۹۵	۱۱.۹۴۸۴۹	۱۸۱۱۲۴	۵۱۳.۷۸۷	۳۷۴۰.۳۴۶۸۸	۲۰۰.۲۱.۱۷۶	۵.۰۰
۵	۱.۶۱۸	-۰.۰۰۰۲۲۶۴	۲۲۴۴۶۵۴	۲۲.۷۸۶۸۲	۳۱۱.۱۷۶	۲۲۴۹۷.۸۵۰	۸۷۱۶۶.۱۸۸	۵.۰۰
۶	۱.۷۰۳۶	-۰.۰۰۰۲۵۴۳	۲۲۵۵۶۵	۰.۳۰۴۱۶۱	۱۲۳.۹۶۳	۱۶۰.۷۶۹.۱۰۹	۱۷۱۹.۲۹۹	۵.۰۰
۷	۲.۰۶۱۲	-۰.۰۰۰۱۰۶	-۰.۰۰۰۴۱	-۰.۰۰۰۰۳	-۰.۰۰۱	-۰.۱۷۵	-۰.۰۰۷	۵.۰۰
۸	۲۲۸۹.۷	-۰.۰۰۰۱۸	-۰.۰۰۰۰۶	-۰.۰۰۰۰۰	-۰.۰۰۰	-۰.۱۳۰	-۰.۰۰۰	۵.۰۰
۹	۴۴.۹۳۳۴	-۰.۰۰۰۰۶۲	-۰.۰۰۰۰۲۲	-۰.۰۰۰۰۱	-۰.۰۰۰	-۰.۰۶۱	-۰.۰۰۳	۵.۰۰
۱۰	۶۰.۹۴۳۲	-۰.۰۰۰۰۲۳۰	-۰.۰۰۰۰۵۹	-۰.۰۰۰۰۰۲	-۰.۰۰۰	-۰.۷۹۹	-۰.۰۲۰	۵.۰۰

محاسبه راهنمایی نیزه ها بر از متر

۴-۳- تحلیل تعادل سازه در اثر زلزله

۴-۴- بررسی واژگونی در سازه ها

سازه ای که در برابر نیروی زلزله طراحی می شود باید حتما واژگونی آن هم در برابر زلزله کنترل شود. کنترل واژگونی سازه ها بر اساس ضابطه بند ۵-۳-۶ (مبحث ششم) باید انجام گیرد. ضریب اطمینان در برابر واژگونی سازه حداقل باید برابر ۱,۷۵ به دست آید. این ضریب نسبت لنگر مقاوم به لنگر واژگونی می باشد. این لنگرها باید نسبت به نقطه گوش ای سازه محاسبه شوند و چون سازه عموما دارای چهار گوشه می باشد یا باید نسبت به هر چهار نقطه این محاسبه را انجام داد و یا اینکه تشخیص داد که کدام نقطه بحرانی تر است و نسبت به همان نقطه محاسبه را انجام داد.

ابتدا معرفی چند مفهوم پرداخته می شود:

$$\frac{\text{لنگرهای مقاوم}}{\text{لنگرهای مخرب}} = \frac{w * d}{\sum f_i * h_i} = \text{ضریب اطمینان}$$

تعریف لنگرهای مقاوم :

لنگرهای مقاوم، لنگرهایی هستند که باعث پایداری سازه در هنگام وقوع زلزله خواهند شد که برابر خواهند بود با وزن سازه ضرب در فاصله مرکز جرم آن تا محوری که می خواهیم واژگونی را حول آن کنترل کنیم.

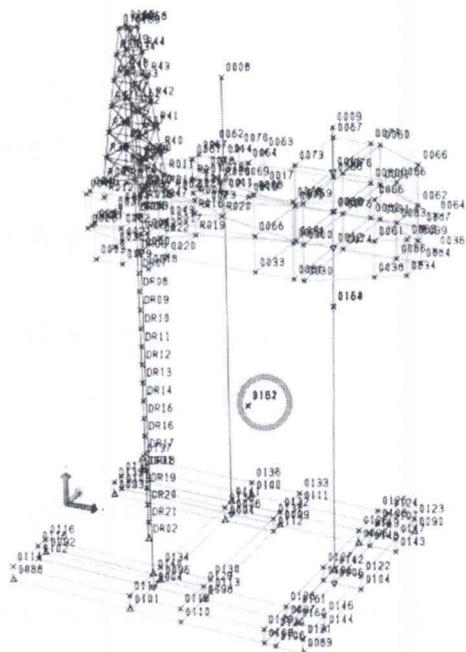
تعریف لنگرهای مخرب یا واژگونی :

در واقع این لنگرها، لنگرهایی هستند که باعث خواهند شد در هنگام نیروی زلزله سازه دچار واژگونی شود. این لنگرها برابر خواهند شد با مجموع نیروهای وارد بر سازه ضرب در بازوی لنگر آن نیرو.

با توجه به خروجی های نرم افزار در ابتدا باید شرایط تعادل سکو مورد بررسی قرار گیرد، برای بررسی تعادل سکو در ابتدا می بایست بررسی نمود که اعمال زلزله با مشخصات قید شده در ابتدای فصل موجب واژگون شدن سکو می گردد یا خیر؟

مرکزی

شکل ۳-۵: مرکز سختی سازه

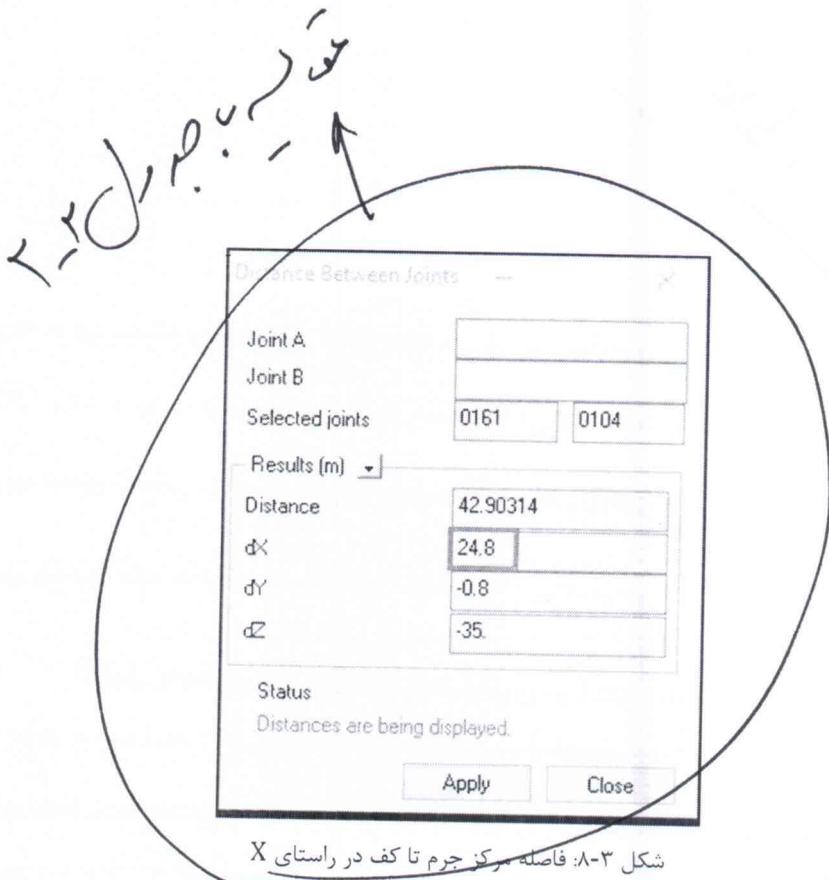


شکل ۳-۶: مرکز جرم سازه

Joint A		
Joint B		
Selected joints	0161	0110
Results (m)	44.05108	
dX	-1.44	
dY	-26.71	
dZ	-35.	
Status	Distances are being displayed.	
<input type="button" value="Apply"/> <input type="button" value="Close"/>		

مودودی احمد
حبل ۲-۱
لطفی نادری

شکل ۳-۷: فاصله مرکز جرم تا کف در راستای Z

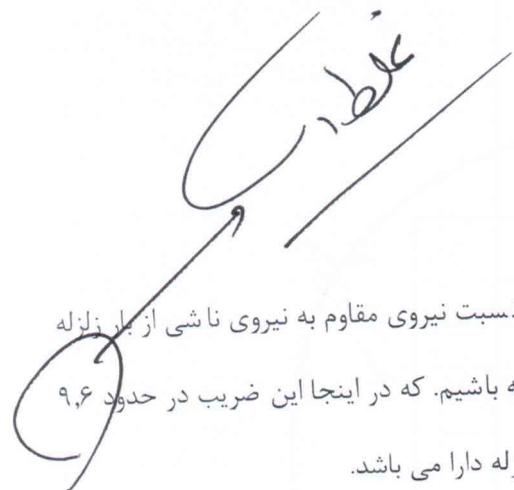


شکل ۸-۳: فاصله مرکز جرم تا کف در راستای X

جدول ۴-۳: تحلیل تعادل سازه در راستای X

در راستای X		
ممان	بازو گردش نیروی مخرب حول Z	برش پایه در راستای X
TON	M	TON/M
۱۴۵۵,۲۳	۳۵	۵۰۷۵۰
بازوی مقاوم		
بازو گردش نیروی مقاوم حول X		
TON	M	TON/M
۱۴۰۷۵	۲۴,۸	۲۷۲۸۰۰
نسبت نیروی مقاوم به نیروی ناشی از زلزله		
۹,۶		

برای درک بهتر موضوع جابجایی در این نوع از سکو باید این نکته را در نظر داشت که سکو به وسیله یک سازه بزرگتر نسبت به خود با بستر دریا ارتباط دارد و بدليل نیروی وزن زیادی که از سکو و خود مت به بستر دریا وارد می شود دو فوت از ارتفاع مت درون بست فرو می رود که همین عامل باعث گیردار شدن مت از قسمت پایین شده و به عبارتی آزادی حرکت سکو در جهت های طولی و عرضی را می گیرد همینطور به دلیل سطح تماسی زیاد با بستر دریا نیروهای دینامیکی افقی ناشی از کار کرد تجهیزات بر روی سکو را نیز به نوعی دمپ می کند.

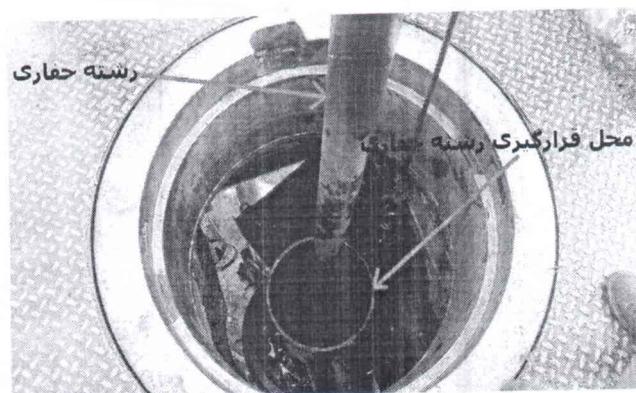


نتایج تحلیل پایداری سازه حاکی از عدم واژگونی سازه در زمان زلزله در صورت وقوع می باشد.

-۳-۵ تحلیل پایداری سازه در عملیات حفاری در زمان زلزله

با مشاهده نتایج بدست آمده از شبیه سازی های دینامیکی و فرکانسی این سوال پیش می آید که آیا سکو در اثر جابجایی های ایجاد شده ناشی از بار گذاری در شرایط بحرانی پایدار خواهد بود یا نه در حالت حفاری متنه (رشته حفاری) از داخل لوله ای که سر چاه بر سرسته دریا قرار گرفته عبور کرده و به چاه می رسد (شکل ۷-۳).

حال اگر جابه جایی ایجاد شده ناشی از زلزله باعث برخورد این رشته با لوله شود در کار حفاری اختلال بوجود می آید. با توجه به قطر لوله سر چاهی ۲۰ اینچ و رشته حفاری ۵ اینچ و مقدار فاصله ای که بین این دو وجود دارد ۱۵ اینچ، یعنی از هر طرف تقریباً ۷/۵ اینچ (تقریباً ۲۰ سانتی متر) با توجه به اطلاعات خروجی از نرم افزار میزان این جابه جایی تحت زلزله می بایست در بالاترین نقطه سکو محاسبه شده و بررسی گردد که این مقدار کمتر از مقدار مجاز آن گردد یا خیر؟



شکل ۹-۳: محل ورود متنه حفاری به لوله سر چاهی در سکوی خودبالابر مت ساپورت

برای انجام اینکار در نرم افزار نقاطی با پسوند DR-01 تا DR-21 روی متنه مشخص گردیده اند (جدول ۳-۲) و میزان

این جا به جایی در راستای XYZ استخراج نموده و حداکثر مقدار جابه جایی را در زلزله بدست می آوریم.

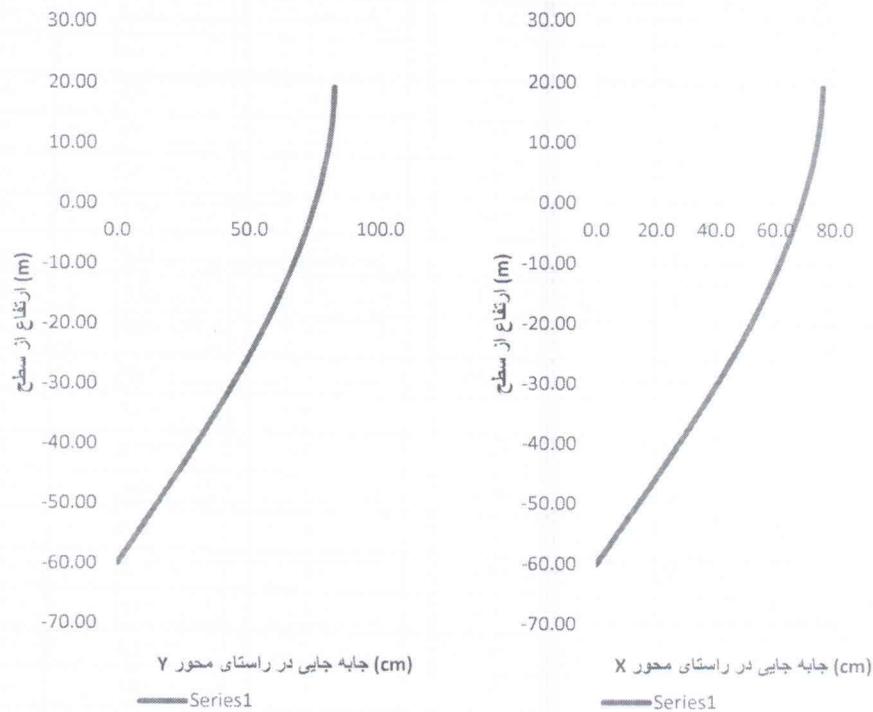
جدول ۳-۵: مقدار حداکثر جا به جایی مته

نقطاط	جایه - جایی (X)	جایه - جایی (Y)	جایه - جایی (Z)	برآیند (X, Y)	ارتفاع
	(cm)	(cm)	(cm)	(cm)	(m)
DR01	۷۵.۷	۸۲.۴	۱.۹	۱۱۱.۹	۱۹.۱
DR03	۷۵.۲	۸۱.۹	۱.۸	۱۱۱.۲	۱۵.۱۵
DR04	۷۴.۲	۸۰.۸	۱.۷	۱۰۹.۷	۱۱.۱۹
DR05	۷۲.۷	۷۹.۳	۱.۶	۱۰۷.۵	۷.۲۴
DR06	۷۰.۸	۷۷.۲	۱.۵	۱۰۴.۷	۳.۲۸
DR07	۶۸.۴	۷۴.۶	۱.۴	۱۰۱.۲	-۰.۶۷
DR08	۶۵.۶	۷۱.۶	۱.۴	۹۷.۱	-۴.۶۳
DR09	۶۲.۵	۶۸.۲	۱.۳	۹۲.۵	-۸.۵۸
DR10	۵۹	۶۴.۴	۱.۲	۸۷.۴	-۱۲.۵۴
DR11	۵۵.۲	۶۰.۳	۱.۱	۸۱.۷	-۱۶.۵
DR12	۵۱.۱	۵۵.۸	۱	۷۵.۷	-۲۰.۴۵
DR13	۴۶.۸	۵۱.۱	.۹	۶۹.۳	-۲۴.۴۱
DR14	۴۲.۲	۴۶.۱	.۸	۶۲.۵	-۲۸.۳۶
DR15	۳۷.۴	۴۰.۸	.۷	۵۵.۳	-۳۲.۲۲
DR16	۳۲.۴	۳۵.۴	.۶	۴۷.۹	-۳۶.۲۷
DR17	۲۷.۲	۲۹.۷	.۵	۴۰.۳	-۴۰.۲۳
DR18	۲۱.۹	۲۴	.۴	۳۲.۵	-۴۴.۱۸
DR19	۱۶.۵	۱۸.۱	.۳	۲۴.۵	-۴۸.۱۴
DR20	۱۱.۱	۱۲.۱	.۲	۱۶.۴	-۵۲.۰۹
DR21	۵.۵	۶.۱	.۱	۸.۲	-۵۶.۰۵
DR02	.	.	۱	.	-۸.

٧٥

الف

ب



شکل ۳-۱۰: مقدار جابه جایی مته در راستای (الف) X ب) Y

همانطور که از جدول ۳-۴ قابل مشاهده است بالاترین نقطه مته در ارتفاع ۱۹,۱ متری در راستای X ۷۵ و در راستای Y در حدود ۸۲,۴ سانتی متر بوده و واضح است که این مقدار بیش از ۲۰ سانتی متر مجاز سکو بوده و موجب شکست

مته حفاری در زمان وقوع زلزله می شود و حاکی از عدم پایداری سازه می باشد.

پس با توجه به اطلاعات خروجی از نرم افزار سازه تعادل خود را در زمان زلزله از دست نمی دهد ولی در روند کاری مهندسی خود با شکست مته مواجه می شود که موجب عدم پایداری آن می گردد. حال می توان با پیشنهاد طرحی به پایدار سازی سکو به کمک سیستم کنترلی مناسب پرداخت که در فصل آینده به آن اشاره می شود.

۴-۱- مقدمه

کنترل را می‌توان عملیات حفظ حالت سیستم داده شده در شرایط مطلوب تعریف نمود. سیستم‌های کنترل برای موارد متعدد و بیشماری مانند کنترل دمای محیط، میزان جا به جایی بار، سیستم‌های هدایت کشته یا هواپیما از نقطه به نقطه دیگر، کنترل ارتعاشات سازه و ... مورد استفاده می‌باشد. به طوری که می‌توان در سیستم‌های تحت کنترل از تغییر رفتار نامطلوب سیستم جلوگیری و سیستم را به رفتاری مطابق با شرایط مطلوب واداشت. رفتار مطلوب می‌تواند معیارهای مختلفی از قبیل سرعت، جا به جایی، زمان با مصرف انرژی و غیره باشد.

دو عامل اساسی در کنترل دامنه و فرکانس ارتعاشی در یک سازه نوع تحریک اعمال شده و پاسخ سازه به آن می‌باشد. تغییر هر یک از خصوصیات دینامیکی سازه و تحریک اعمالی، نوع رفتار پاسخ ارتعاشی سازه را تغییر خواهد داد. در واقع هدف از کنترل سازه تغییر خصوصیات دینامیکی سازه و تحت کنترل و فرمان در آوردن ارتعاشات سازه می‌باشد.

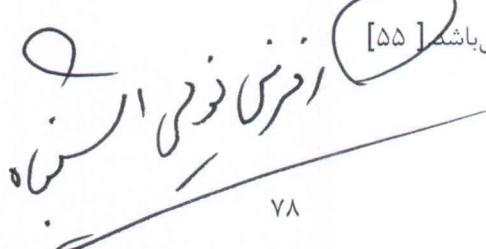
افزودن وسائل مستهلك کننده انرژی سازه، عموماً به عنوان راهکارهای کنترل سازه شناخته می‌شوند. همچنین باید به این نکته اشاره داشت که تاثیر انرژی تحریکات بر روی سازه به چندین عامل بستگی دارد که برخی از آن‌ها با مشخصات تحریک خارجی مانند دامنه محتوای فرکانس‌های غالب، نوع اغتشاش و ... یا خصوصیات سازه مثل پریود طبیعی

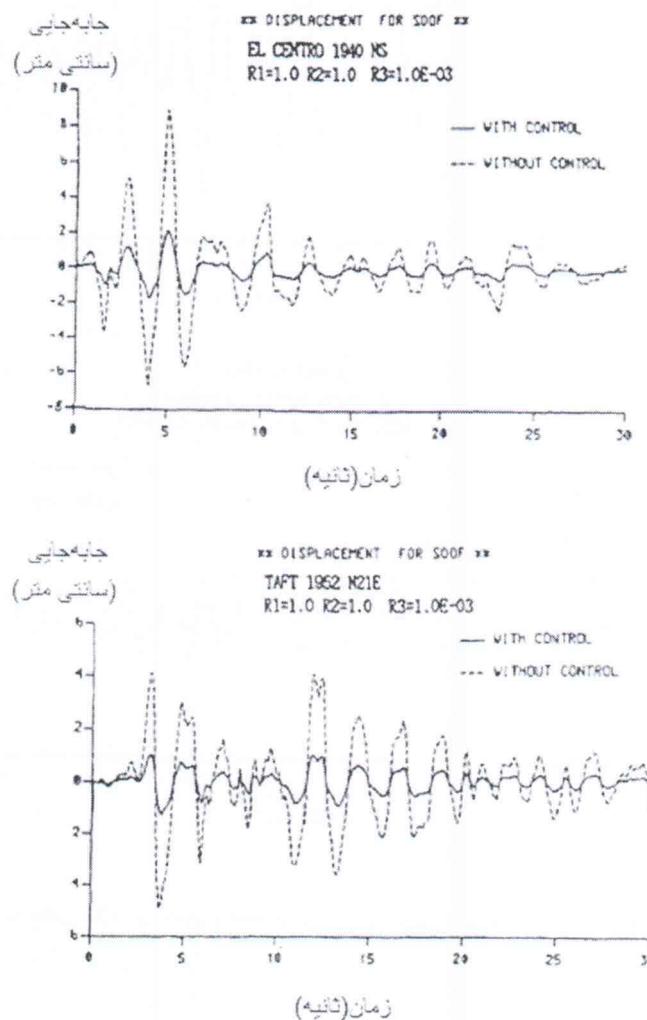
میرانی، خواص مقاومت و ... مرتبط می‌باشد.

۴-۲- مستهلك کننده‌های انرژی

نقش اصلی وسائل مستهلك کننده انرژی، جذب بخشی از انرژی اغتشاش (نائی از بارگذاری دینامیکی واردہ بر سازه) می‌باشد [۵۴]. به طوری که نیاز به استهلاک انرژی توسط اعضای سازه کاهش یابد و لذا از صدمات احتمالی سازه جلوگیری نماید. این مقدار در بررسی‌های صورت گرفته در مطالعه دکتر موهان و شارادچاندرا در حدود ۸,۶ تا ۲۷,۶ درصد کاهش در میزان فرکانس ساختمان‌ها تحت اثر نیروهای اعمالی از زمین یاد شده و در بررسی انجام شده توسط کوی فروکاوا بر روی استفاده از میراگر جرمی و کنترل کننده‌های اکتیو در کاهش لرزه‌های سازه‌های دریایی مطابق

با شکل ۴-۱ و شکل ۴-۲ می‌باشد [۵۵]





شکل - ۲-۴: استفاده از کنترل کننده فعال در کاهش جابه‌جایی سازه برای زلزله‌های مختلف [۵۵]

همچنین پیرو مقاله‌ای از سید مهدی میرزاپی و سید فرید هاشمی [۵۶] کنترل ارتعاشات لرزه‌ای قاب‌های فولادی متعارف به کمک میراگر جرمی، در نتایج آن بدین شکل ذکر شده است: (میزان کاهش جابه‌جایی حداقل در سازه با میراگرهای با نسبت جرمی 3% و 5% و 10% درصد نسبت به سازه تنها (بدون میراگر) تحت زلزله سنترال به ترتیب 41% ، 51% و 60% و تحت زلزله منجیل به ترتیب 52% ، 59% و 70% بود.) [۵۶]

۴-۳- طراحی میراگر جرم تنظیم شونده

هدف از اضافه کردن میراگر وزنی ، محدود کردن حرکت سازه تحت یک تحریک مشخص می باشد. طراحی میراگر وزنی شامل تعیین جرم ، سختی و ضربی میرایی است . شاید بتوان نسبت تنظیم سیستم را پیچیده ترین پارامتر در طراحی میراگر جرمی نامید . نسبت میراگر جرم تنظیم شونده متاثر از نسبت تنظیم میراگر جرم تنظیم شونده کنترل شده تو سط سیستم میراگر می باشد همچنین می توان گفت طراحی میراگرهای جرمی به طراحی اولیه سازه (ذات سیستم اولیه، سختی و جرم سازه)، نوع اغتشاش اعمالی و مشخصه های اهداف طراحی وابسته می باشند.

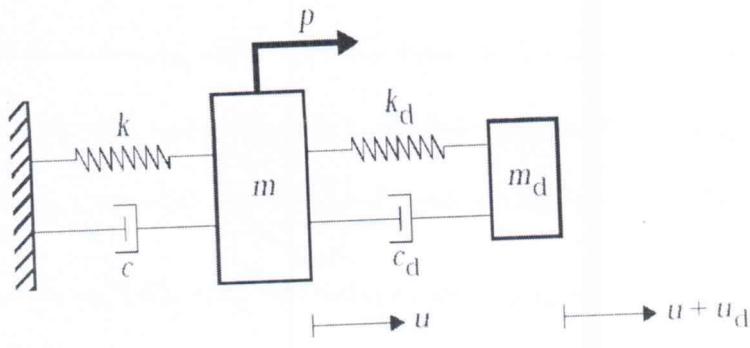
در طراحی سیستم میراگرهای جرمی جهت محاسبات باید با تعیین جرم، سختی و ضربی میرایی، مناسبترین سیستم میراگر را با توجه به وزن کل سازه طراحی نمود تا با یک نسبت ساده بتوان به میزان تأثیر سیستم میراگر طراحی شده پی برد. با فرض برابر بودن فرکانس سازه در راستای نزدیکی مقدار بهینه برای فرکانس میراگر، این کار پریود میراگر را با پریود غالب سازه برابر می کند. پا سخ جرم تنظیم شده با پا سخ جرم اولیه اختلاف فازی دارد. این اختلاف فاز، اختلاف انرژی را توسط نیروی اینرسی میراگر موجب می شود. افزایش نسبت جرم، افزایش میرایی را به دنبال دارد، اما باید توجه نمود که یک حد عملی برای افزایش جرم وجود دارد، همچنین با کاهش ضربی میرایی نیز میتوان میرایی را افزایش داد که برای این پارامتر نیز محدودیت وجود دارد. طرح نهایی با توجه به ترکیب این دو مقدار با توجه به اعمال محدودیتها صورت می گیرد. همچنین باید به محل قرارگیری میراگر و فنر در تکیه گاه ثابت

در سازه و مکانیسم دووجهه بودن سیستم نیز توجه نمود

میراگر جرمی تنظیم شده بوسیله سیستم دو جرمی نشان داده شده است. زیر نویس Δ به میراگر جرمی تنظیم شده اشاره میکند و سازه به سازه یک درجه آزادی کاهش در ترتیبه یافته است.

برای
نمود

هر دو نه اهم میزد
لست فرض مکرر قبل از



شکل ۱-۴

شکل ۳-۴: میراگر جرمی تنظیم شده با یک درجه آزادی

در این شکل، پارامتر C سختی، W فرکانس و پارامترهای دارای اندیس d مقادیر مربوط به میراگر جرمی تنظیم شده می‌باشند.

$$w^2 = \frac{k}{m}$$

۱-۴

$$c = 2\xi w m$$

۲-۴

$$w_d^2 = \frac{k_d}{m_d}$$

۳-۴

$$C_d = 2\xi_d w_d m_d$$

۴-۴

$$\bar{w} = \frac{m_d}{m}$$

۵-۴

میراگر

$$(1 + \bar{m})\ddot{u} + 2\xi_w \dot{u} + w^2 u = \frac{p}{m} - \bar{m}\dot{u}_d$$

۶-۴

$$\ddot{u}_d + 2\xi_d w_d \dot{u}_d + w_d^2 u_d = -\ddot{u}_d$$

جرم تنظیم شده:

جرم اصلی:

هدف از اضافه کردن میراگر وزنی، محدود کردن حرکت سازه تحت یک تحریک مشخص m باشد. طراحی میراگر

وزنی شامل تعیین جرم، سختی و ضریب میراگر است. در این نمونه، مقدار تخمینی نزدیک به مقدار بهینه برای

فرکانس میراگر، فرکانسی برابر فرکانس سازه می‌باشد.

۸-۴

$$w_d = w$$

این مقدار برای نشان دادن مراحل طراحی انتخاب شده است. سختی متناظر با این فرکانس به صورت زیر است:

۹-۴

$$k_d = \bar{m}k$$

رابطه ۹-۴ پریود میراگر را با پریود غالب سازه، هماهنگ می‌کند.

با اعمال یک بار تناوبی:

۱۰-۴

$$p = \hat{p} \sin \Omega t$$

که پاسخ سیستم به وسیله روابط زیر بدست خواهد آمد:

$$u = \hat{u} (\sin \Omega t + \delta_1)$$

$$u_d = \bar{u}_d (\sin \Omega t + \delta_1 = \delta_2)$$

لهم ام

۱۱-۴

۱۲-۴

که مقدار \hat{u} و δ مقادیر بزرگنمایی دامنه و جابجایی فاز را مشخص می‌کنند. مقدار بار بحرانی حالتی است که پدیده

تشدید اتفاق بیفتد $\Omega = w$. حل این حالت به فرم زیر می‌باشد:

$$\hat{u} = \frac{\hat{p}}{k\bar{m}} \sqrt{\frac{1}{1 + \left(\frac{2\xi}{m} + \frac{1}{2\xi_d}\right)^2}}$$

۱۳-۴

$$\hat{u}_d = \frac{1}{2\xi_d} \hat{u}$$

۱۴-۴

$$\tan \delta_1 = -\left[\frac{2\xi}{m} + \frac{1}{2\xi_d}\right]$$

۱۵-۴

$$\tan \delta_2 = -\frac{\pi}{2}$$

۱۶-۴

توجه نمایید که پاسخ جرم تنظیم شده ۹۰ درجه با فاز پاسخ جرم اصلی تفاوت دارد. این تفاوت فاز باعث کاهش انرژی

بوسیله جرم میراگر میگردد. پاسخ برای حالت بدون میرائی بصورت زیر است:

$$\hat{u} = \frac{\hat{p}}{k} \left(\frac{1}{2\xi} \right)$$

۱۷-۴

$$\delta_1 = -\frac{\pi}{2}$$

۱۸-۴

که برای مقایسه این دو حالت، میتوان رابطه ۱۳-۴ را به صورت میرائی معادل نوشت:

$$\hat{u} = \frac{\hat{p}}{k} \left(\frac{1}{2\xi_e} \right)$$

۱۹-۴

که در آن :

۲۰-۴

$$\xi_e = \frac{\bar{m}}{2} \sqrt{1 + \left(\frac{2\xi}{m} + \frac{1}{2\xi_d} \right)^2}$$

رابطه ۲۰-۴ توزیع پارامتر های میرائی به میرائی کل را نشان میدهد. با افزایش نسبت جرم میرائی افزایش می دهد.

هر حال از آنجاکه اضافه کردن جرم میرائی را نیز افزایش می دهد، یک حد عملی برای m وجود دارد. کاهش ضریب

میرائی برای میراگر نیز، میرائی را افزایش می دهد، که در این حالت نیز همانند جرم، محدودیتی عملی بر جابجائی نسبی میراگر وجود دارد. انتخاب طرح نهایی، نیازمند ترکیب بین این دو محدودیت است.

لزوم طراحی برای یک سیستم میراگر جرمی تنظیم شده در طرح یک درجه آزادی بالا قابل مشاهده است و می توان با بسط معادلات حاضر برای درجات آزادی دیگر، سیستم میراگر جرمی تنظیم شده طراحی نمود. با در نظر گرفتن این مسئله که طراحی سیستم میراگر جرمی تنظیم شده و محاسبات مربوط به معادلات حرکت سیستم کافیست تا ۱ درجه آزادی به جرم، سختی و میرایی سیستم اضافه گردد. در این صورت ماتریس جرم و سختی سازه دارای میراگر جرمی تنظیم شده به شکل زیر تعریف می شود:

$$[K]_{(n+1)(n+1)} = \begin{bmatrix} k_{1,1} & \dots & k_{1,n} & 0 \\ \vdots & \vdots & \vdots & \vdots \\ k_{n,1} & \dots & k_{n,n} & 0 \\ 0 & \dots & 0 & K_T \end{bmatrix}$$

۲۱-۴

$$[m]_{(n+1)(n+1)} = \begin{bmatrix} m_{1,1} & \dots & m_{1,n} & 0 \\ \vdots & \vdots & \vdots & \vdots \\ m_{n,1} & \dots & m_{n,n} & 0 \\ 0 & \dots & 0 & M_T \end{bmatrix}$$

۲۲-۴

که در رابطه بالا به ترتیب K_T و M_T سختی و جرم میراگر جرمی تنظیم شده است.

بدین ترتیب پس از محاسبه ماتریس جرم و سختی و میرایی، معادله دینامیکی حرکت سازه، دارای میراگر جرمی تنظیم شده به صورت زیر نوشته می شود:

$$[m] = \{ii\} + [c]\{iu\} + [k]\{u\} = -[m]\{r\}\ddot{u}_g(t)$$

۲۳-۴

پس از بررسی لزوم استفاده از کنترل کنندگان معرفی انواع آنها و با انتخاب پایدار ساز میراگر جرمی تنظیم شده با استناد به تحقیق صورت گرفته توسط آقای خدادادی و همکاران [۴۶] مصادمه به پایدار سازی عملکردی سکو شهد

مدارس تحت حرکات شدید زمین خواهیم پرداخت.

کام راهی مدرسه

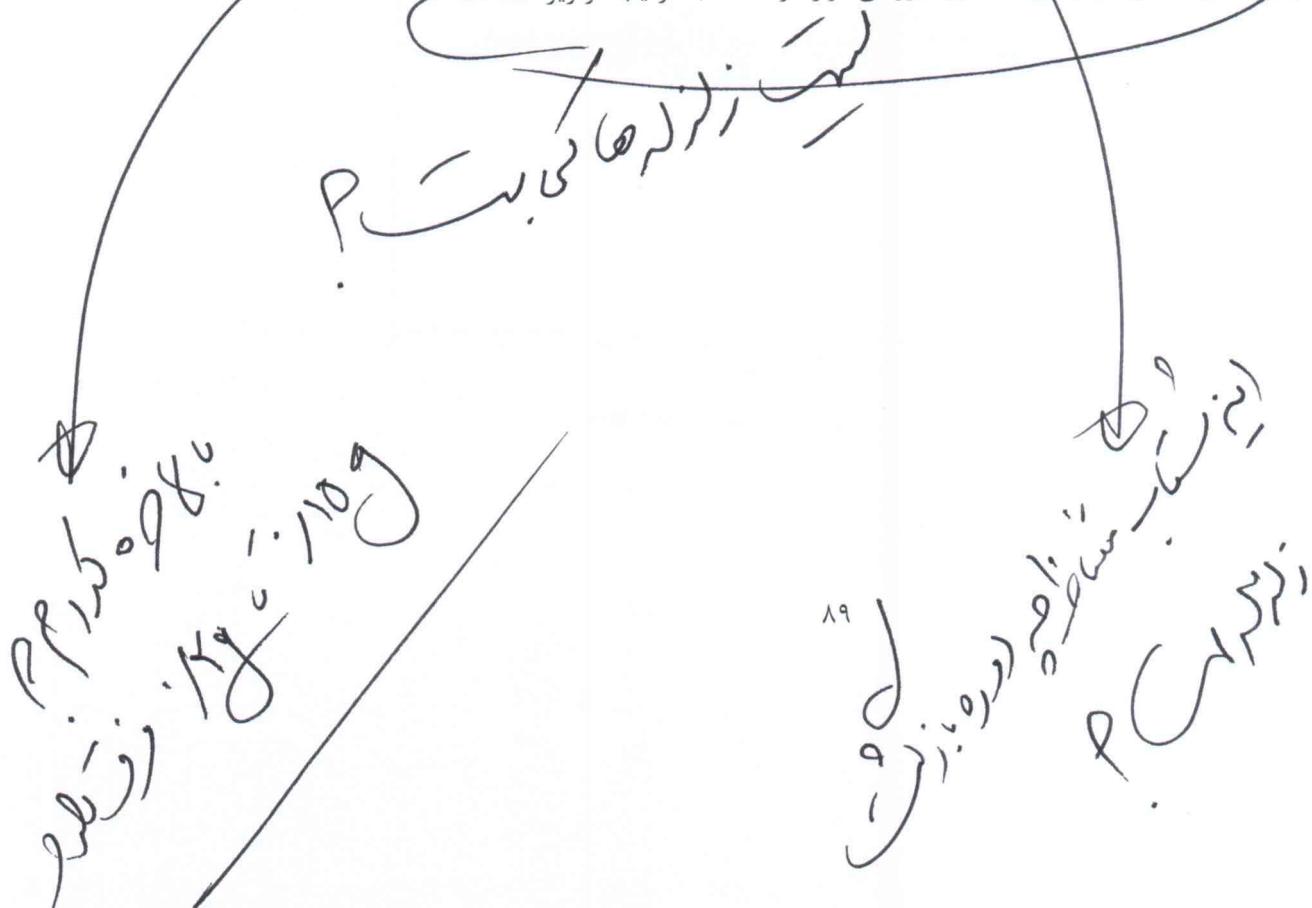
۱-۳-۴- کاهش مرتبه سیستم

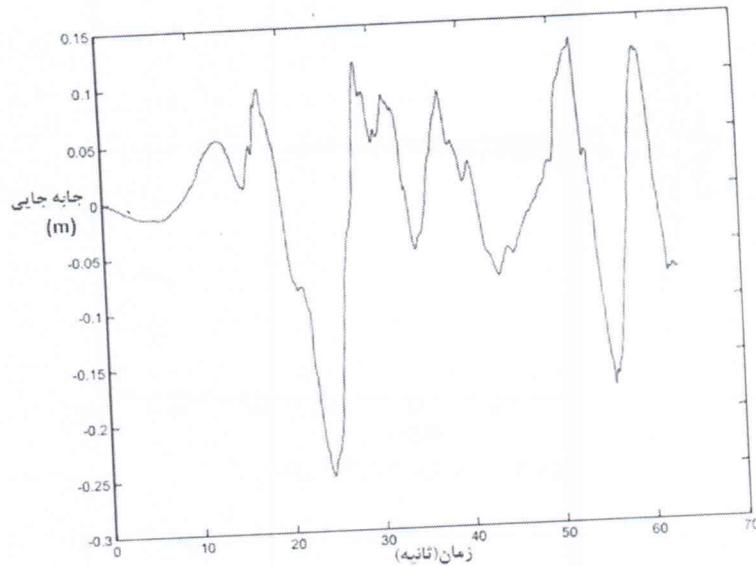
برای این منظور طبق مقاله کنترل ارتعاشات سکو در یا بی با میراگر ترکیبی آقای علی اکبر گل افشاری و همکاران [۴۷]، که از میراگر وزنی برای پایدارسازی سکوی مورد مطالعه استفاده کرده‌اند الهام گرفته و با در نظر گرفتن اینکه در این تحقیق یک مدل ۳ درجه آزادی ساده شده از سکو را برای طراحی میراگر جرمی تنظیم شده استفاده نموده اند با ساده سازی در این پایان نامه بر این اساس به طراحی میراگر جرمی تنظیم شده پرداخته شده است.

با استناد به کارهای صورت گرفته توسط آقای خمیس آبادی و همکاران [۴۸] در زمینه کاهش مرتبه، مدلی در سیمولینک متلب برای سکو مورد نظر ساخته شده است. که با اعمال زلزله‌های مختلف به آن و دریافت جا به جایی سازه و مقایسه آن به مقدار به دست آمده توسط نرم افزار SACS جهت بررسی درستی اقدام گردیده.

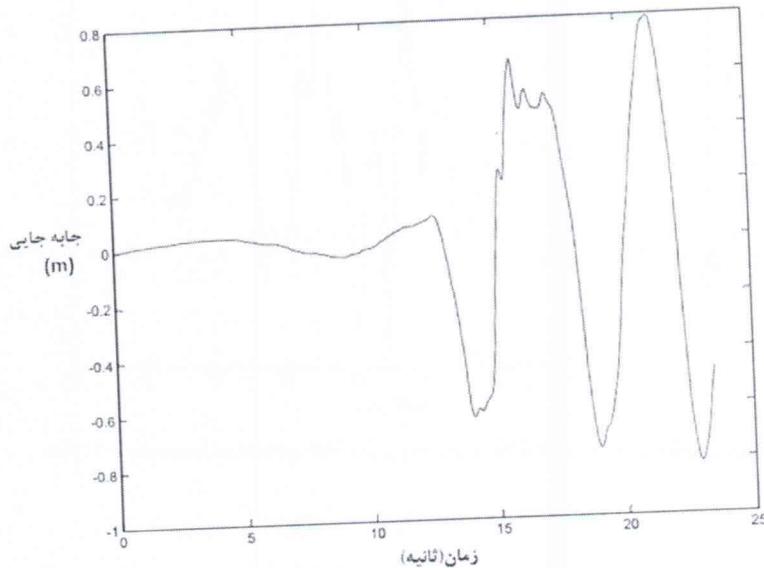
در این پایان نامه داده‌های زلزله‌های مختلفی گرفته شده است که شتاب‌های گرانش مختلفی را دارا می‌باشند، برای این منظور که شتاب زلزله در منطقه خلیج فارس در حدود ۰،۱۵ تا ۰،۲ شتاب گرانش می‌باشد با وارد کردن ضریبی در هنگام شبیه سازی مقدار شتاب را به مقدار مورد نیاز کاهش می‌دهیم تا نتیجه درستی را بدست آورده و در ادامه بتوانیم از مدل بهتری برای بدست آوردن حرم و سختی میراگر تنظیم شده استفاده نماییم.

زلزله‌هایی که در این پایان نامه مورد بررسی قرار گرفته اند به ترتیب در زیر آمده اند:





شکل ۸-۴: پاسخ سازه مدلسازی شده پس از وارد نمودن زلزله منجیل با شتاب تنظیم شده $g = 0.15$.



شکل ۹-۴: پاسخ سازه مدلسازی شده پس از وارد نمودن زلزله نورتریج با شتاب تنظیم شده $g = 0.15$.

با توجه به زلزله‌های بالا و همچنین جا به جایی های مشابه با جایه جایی سازه تحت مدلسازی انجام شده در SACS می‌توان درستی این مدل را نتیجه گیری نمود. سکو مدلسازی شده در نرم افزار SACS که ۲۷ درجه آزادی داشته را با تقریب ۹۰ درصد به کمک روش کاهش مرتبه در برنامه مطلب به ۳ درجه آزادی تبدیل نموده‌ایم.

سازه کسر کاهش دهنده ارزی (سازه) سازه فرض علوفه ای

پس از رسیدن به درستی مدل، ماتریس سختی (۲۵-۴) و جرم (۲۴-۴) سازه کاهش مرتبه یافته را که در زیر آمده را برای طراحی میراگر جرمی تنظیم شده استفاده می‌نماییم.

ماتریس جرم کاهش مرتبه یافته:

$$m = \begin{bmatrix} 15489 & 0 & 0 \\ 0 & 17793 & 0 \\ 0 & 0 & 86669 \end{bmatrix} \quad 24-4$$

ماتریس سختی کاهش مرتبه یافته:

$$k = \begin{bmatrix} 587346990 & -585967310 & 0 \\ -585967310 & 585967310 & -19310 \\ 0 & -19310 & 19310 \end{bmatrix} \quad 25-4$$

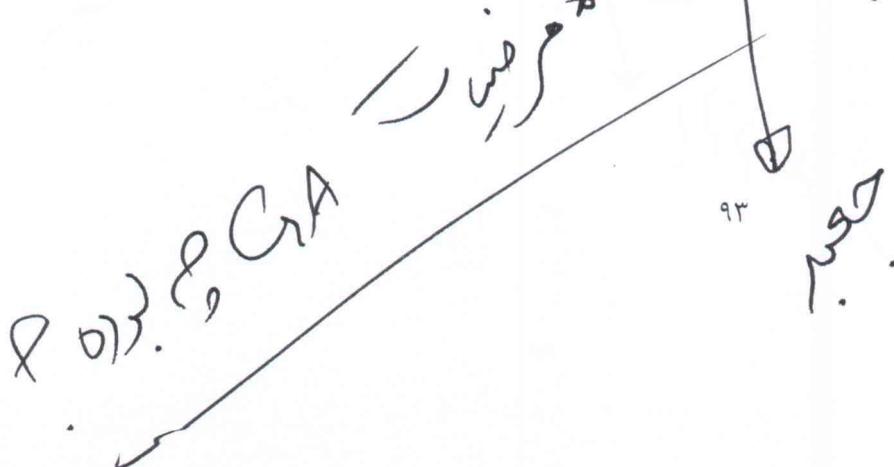
-۴-۳-۲ میراگر جرمی تنظیم شده

نسبت جرم، نسبت میرایی و نسبت تنظیم میراگر سه پارامتر اصلی در طرح میراگرهای جرمی غیرفعال محسوب می‌شود. نسبت جرم (نسبت جرم میراگر به جرم مؤثر سازه)، تابعی از فضای موجود جهت اجرای سیستم کنترل و حداکثر وزن قابل تحمل توسط سازه می‌باشد. نسبت تنظیم سیستم در واقع با مقدار نسبت فرکانس میراگر به نسبت فرکانس هدف شناخته می‌شود. شاید بتوان نسبت تنظیم سیستم را پیچیده‌ترین پارامتر در طراحی میراگر جرمی نامید.

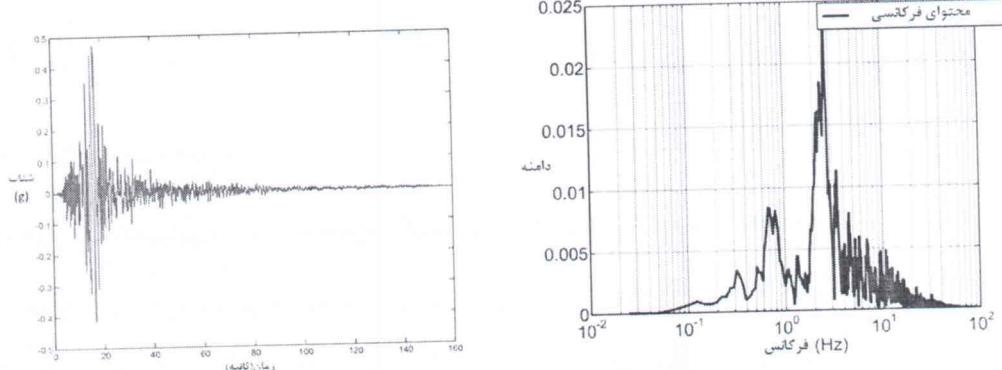
طراحی میراگرهای جرمی تنظیم شده جرمی به طراحی اولیه سازه (ذات سیستم اولیه، سختی و جرم سازه)، نوع اغتشاش اعمالی و مشخصه‌های اهداف طراحی وابسته می‌باشند.

برای طراحی بهینه میراگر جرمی تنظیم شده عملیات بهینه‌سازی باید در جهت حداقل نمودن مقدار اختلاف بین حداکثر جابه‌جایی و مقدار هدف که در این پروژه حداکثر مجاز جابه‌جایی می‌باشد و مقدار آن ۲۰ سانتی‌متر است صورت گیرد و برای این منظور ارگوریتم بهینه سازی ژنتیک استفاده نموده تا این اختلاف را به حداقل ممکن بررسانیم که این عمل در این پروژه استفاده از جهله افزار ژنتیک متلب در کد میراگر جرمی تنظیم شده با هدف یافتن

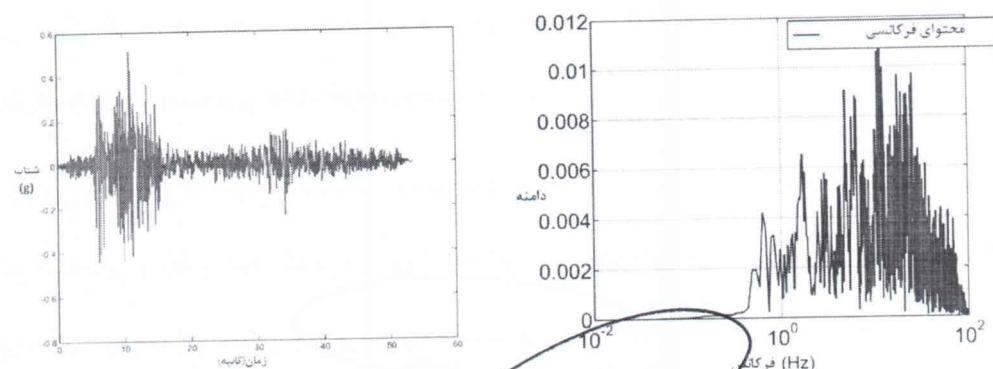
سختی و فرکانس بهینه صورت گرفته است.



در جهت انجام کنترل به صورت غیر فعال توسط میراگرهای طراحی شده، لازم است فرکانس‌های غالب زلزله را به سازه مدل‌سازی شده اعمال نماییم. بدین منظور برای تبدیل از حوزه زمان به حوزه فرکانس از شتاب زلزله نورتیریج، منجیل و طبس استفاده نموده و منحنی طیفی آن همانند شکل‌های زیر ترسیم گردیده است.

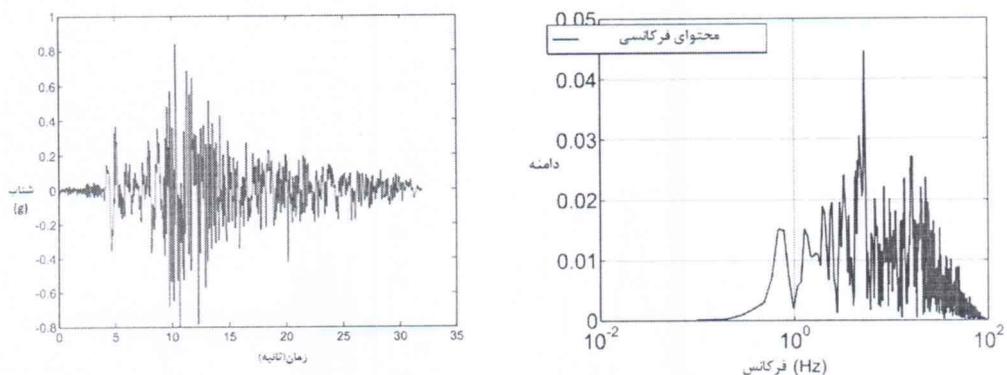


شکل ۱۰-۴: اغتشاشات زلزله نورتیریج در حوزه فرکانس



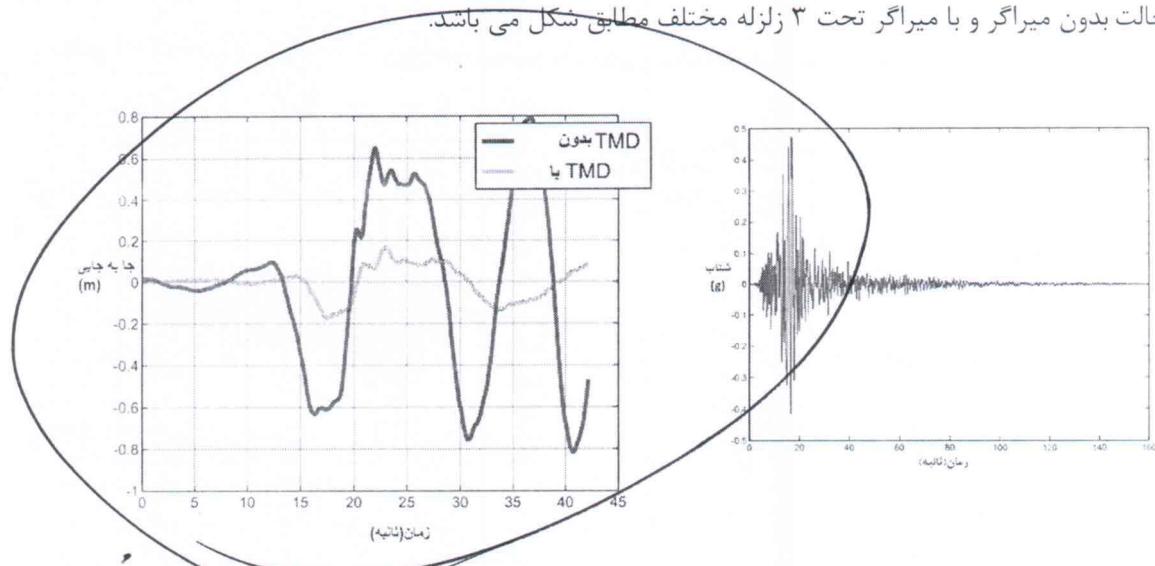
شکل ۱۱-۴: اغتشاشات زلزله منجیل در حوزه فرکانس

آن امتحان کسر



شکل ۱۲-۴: اغتشاشات زلزله طبس در حوزه فرکانس

حال با بکارگیری میراگر طراحی شده و حل معادلات دینامیکی در فضای حالت با استفاده از سیمولینک مطلب عملکرد آنها در خلال تحریک خارجی مورد بررسی قرار داده می‌شود به همین منظور نمودارهایی از جابجایی و شتاب مدل در دو حالت بدون میراگر و با میراگر تحت ۳ زلزله مختلف مطابق شکل می‌باشد.



شکل ۱۳-۴: مقایسه جا به جایی و شتاب سازه در اثر زلزله نوربریج

میراگر
در زلزله بازی و دامنه
برآورده شد
از زلزله ۹۵
سیل و سیل
کریستال

٥- منابع

مكتبة كلية التربية
جامعة فلسطين
جامعة بيرزيت
جامعة الأقصى

- [41] Zribi, M., Almutairi, N., Abdel-Rohman, M., and Terro, M., "Nonlinear and robust control schemes for offshore steel jacket platforms," Nonlinear Dynamics, Vol. 35, No.1, pp. 61-80, January 2004.
- [42] Patil, K.C., and Jangid, R.S., "PassiveControl of Offshore Jacket Platforms," Ocean Engineering, Vol. 32, pp. 1933-1949, 2005.
- [43] Ou, j., Long, X., Li, Q.S., and Xiao, Y.Q., "Vibration Control of Steel Jacket Offshore Platform Structures with Damping Isolation Systems," Engineering Structure, Vol. 29, No. 7, pp. 1525-1538, 2006.
- [44] Mualla, I.H., and Belev, B., "Performance of steel frames with a new friction damper device under earthquake excitation," Engineering Structure, Vol. 24, pp. 365-71, 2002.

[45] قلی زاده، امین، امکان سنجی کاربرد و ارزیابی الگوریتم های کنترل ارتعاشات بر روی سکوهای دریایی، رساله دکتری به راهنمایی دکتر علی اکبر گل فشانی، دانشکده عمران، دانشگاه صنعتی شریف.

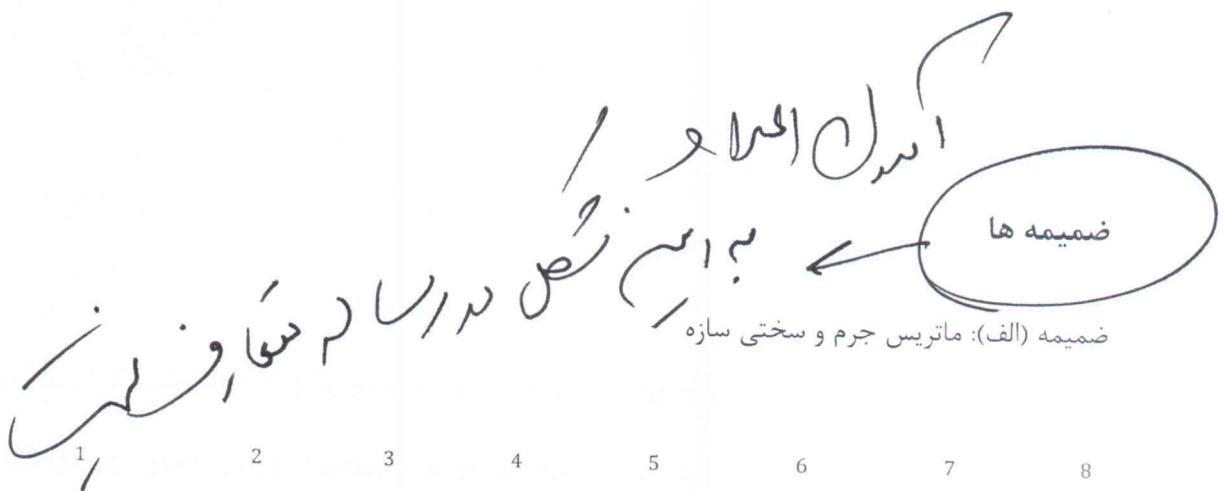
[46] خدادادی، مسعود، کنترل فعل یک ساختمان بلند با استفاده از میراکننده جرمی تنظیم شده فعل، رساله کارشناسی ارشد به راهنمایی دکتر موسوی، دانشکده عمران، دانشگاه آراک

[47] علی اکبر گل افشاری، کنترل ارتعاشات سکوی دریایی با میراگر ترکیبی، مقاله دوازدهمین همایش دریایی

[48] [امجدی وجودی، سیستم های میراگر جرمی تنظیم شده، ص. ۱۳-۱]

[49] مهدی میرزایی، بررسی پایداری و تعادل سکوهای حفاری دریایی خود بالا بر سیستم مت ساپورت

- [50] Tsunami in Makran Region and Its Effect on the Persian Gulf - InTech
- [51] California Polytechnic State University, Modal frequencies and mode shapes - Cal Poly
- [52] Jamal A. Abdalla, Azm Al-Homoud," Earthquake Hazard Zonation Of Eastern Arabia", Vol. 9, No. 3, pp. 6 , 2004
- [53] Per Vabø Vatsvåg," Evaluation of Jack-up units in deeper water in the North Sea.", Vol. 8, No. 5, pp. 50 , 2014
- [54] Dr. Mohan M. Murudi, Mr. Sharadchandra M. Mane," Seismic Effectiveness Of Tuned Mass Damper (Tmd) For Different Ground Motion Parameters.", Vol. 8, pp. 4-5 2004
- [55] Kenji Kawano & K. Venkataramana &Kuhei Furukawa ,”Seismic Response Of Offshore Platform With TMD”, Vol. 6, pp. 3-6 , 1992



1 4.567391D+04

2 1.027823D+04 3.886770D+04

3 6.136079D+03 3.761042D+03 1.850357D+04

4 -1.914553D+04 -2.229751D+03 -6.673612D+03 5.222399D+04

5 -2.896849D+03 -1.027354D+04 -3.725562D+03 9.857329D+03 4.799348D+04

6 5.917806D+03 3.246886D+03 1.414125D+04 -6.930964D+03 -4.128479D+03 1.965413D+04

7 1.221426D+03 -2.164666D+03 3.070338D+03 -1.906378D+03 -4.747307D+03 3.278878D+03 4.462761D+04

8 2.036016D+03 1.289465D+02 -5.791708D+03 4.759558D+03 8.573016D+03 -5.938968D+03 -9.420421D+03
3.879529D+04

9 3.106421D+03 5.883249D+03 4.995134D+03 -2.557298D+03 -5.637503D+03 4.967490D+03 5.346486D+03 -
4.087658D+03

10 3.760275D+03 3.248038D+03 4.092439D+03 4.071103D+03 -5.078789D+03 4.466156D+03 2.164498D+03 -
2.197739D+03

11 3.480085D+03 4.071983D+03 -4.304415D+03 -1.018948D+04 -4.485988D+03 -4.709242D+03 -2.685200D+03
3.215942D+03

12 -4.874718D+03 -2.647732D+03 7.332419D+02 5.124150D+03 2.631424D+03 7.569036D+02 -3.669020D+03
2.017197D+03

13 -1.937966D+03 -4.786129D+03 -2.561081D+03 1.386249D+03 -1.493995D+03 -2.297509D+03 -1.790790D+04
2.152296D+03

14 4.760392D+03 8.562004D+03 5.593090D+03 1.450173D+03 4.750347D+00 5.341981D+03 2.676287D+03 -
9.774892D+03

15 3.306537D+03 6.026740D+03 4.966181D+03 -2.298510D+03 -5.378530D+03 4.917831D+03 5.159937D+03 -
3.565732D+03