

# تابع مقاومت استاتیک برای دیوارهای کامپوزیت صفحه فولادی (SC) در معرض بارگذاری غیرفعال

چکیدہ

دیوارهای کامپوزیت صفحه فولادی ( ${
m SC}$ ) شامل یک هسته بتنی ساده هستند که با دو ورق فولادی روی سطوح مستحکم شدهاند. مدولها (شامل ورقهای فولادی، اتصال دهندههای برشی و میلههای اتصال) در محل فروشگاه ساخته و برای نصب و قالب گیری بتنی به محل ارسال می شوند، که این امر برنامه ساخت و بنابراین بهره اقتصادی را تسریع میبخشد. سازههای SC اخیرا در طراحیهای نیروگاه برق هستهای بکار رفتهاند و به عنوان یک جزء مهم برای نسل آینده راکتورهای مدولار کوچک درنظر گرفته میشوند. طراحی برای بارگذاری غیرفعال و تحریک کننده یک ملاحظه مهم برای دیوارهای  $\operatorname{SC}$  در تاسیسات هستهای مربوط به ایمنی است. نویسندهها پیش ازاین چندین روش طراحی به منظور جلوگیری از شکست محلی (سوراخشدن) دیوارهای  $\operatorname{SC}$  ناشی از ضربه پرتابه ایجاد کردهاند. مقاله حاضر توسعه توابع مقاومت استاتیک برای استفاده در تحلیل یک درجه آزادی (SDOF) را به منظور پیشبینی حداکثر پاسخ جابجایی دیوارهای SC ارائه میدهد که در معرض ضربه موشکی هستند و برای مقاومت در برابر شکست محلی طراحی شدهاند (سوراخ شدن). تابع مقاومت استاتیک برای دیوارهای  ${
m SC}$  با استفاده از نتایج تحلیل عددی و مطالعات پارامتری انجام شده با استفاده از مدل های المان محدود سه بعدی معیار ایجاد شدهاست. تاثیر پارامترهای مختلف طراحی نیز بحث وبررسی شدهاست و نتایج آن برای توسعه توابع مقاومت دوخطی برای دیوارهای SC با لبههای ثابت و لبههای با تکیهگاه ساده بکاررفته است. نهایتا، نتایج حاصل از تحلیل FE غیرخطی دینامیک پانلهای SC که در معرض ضربه موشکی صلب قرار دارند. با استفاده از تابع مقاومت دوخطی با حداکثر جابجاییهای پیشبینی شده حاصل از تحلیل SDOF مقایسه شدهاند.

### نكات برجسته مقاله

- یک تابع مقاومت استاتیک ایدهآل برای دیوارهای SC پیشنهاد شدهاست.
  - تاثیر پارامترهای طراحی بر مقاومت استاتیک توصیف شدهاست.
- مدلهای SDOF به طور دقیق پاسخ کلی دیوارهای SC به ضربه پرتابه را برآورد می کنند.

### 1. مقدمه

دیوارهای کامپوزیت صفحه فولادی (SC) شامل دو ورق فولادی (سطحی) بیرونی و یک پرکننده بتنی ساده هستند که در شکل 1 نشان داده شدهاست. ورقهای فولادی با استفاده از مهارهای ستونی با نوک فولادی مهارشدهاند که این مهارها به سطوح داخلی ورقهای فولادی جوش داده شدهاند و در بتن قالبگیری میشوند. ورقهای فولادی با استفاده از سیستمهای اتصال (بست) به یکدیگر متصل میشوند که این سیستمها نیز در بتن قالبگیری میشوند. عمل آوری کامپوزیت در بین ورقهای فولادی و هسته بتنی به وسیله مهارهای ستونی و سیستمهای اتصال فراهم میشود. سیستمهای اتصال (بست) به یکدیگر متصل میشوند که این سیستمها نیز در بتن سیستمهای اتصال فراهم میشود. سیستمهای اتصال (بست) به یکدیگر متصل میشوند که این سیستمها نیز در بتن سیستمهای اتصال فراهم میشود. سیستمهای اتصال مزیتهای زیر را فراهم میکنند: 1- یکپارچگی ساختاری با دیوار SC با مقاومت در برابر شکاف از طریق هسته بتنی ساده، 2- آرماتور برشی خارج از صفحه، و 3- پایداری در برابر مدولهای فولادی خالی در طی حمل ونقل و نصب. مهارهای ستونی نیز شرایط زیر را فراهم میکنند: 1- محدودیت برای کمانش محلی ورقهای فولادی، و 2- مقاومت برشی میان پهنهای.



شكل 1: ساخت ديوار SC معمول

همان طور که در شکل 1 نشان داده شدهاست، پرکننده بتنی بین ورقهای فولادی محصور می شود. ساخت فروشگاهی مدول های فولادی، شامل ورق های فولادی، سیستمهای اتصال و مهارهای ستونی نیز امکان پذیر است، زیرا هیچ گونه تقویت قفسه میله در دیوارهای SC موردنیاز نیست. ورق های فولادی همانند یک آرماتور و چارچوب اولیه برای قالب گیری بتن عمل می کنند و هیچ گونه کار اضافی برای ساخت یا حذف چارچوب نیاز نیست. علاوه براین مزیت ها، سازه های SC در تقریبا نصف زمان موردنیاز برای ساخت سازه های بتن آرمه رایج مشابه ساخته می شوند (شلزمان، SC). دیوارهای SC اخیرا به عنوان دیوارهای پوسته اولیه و ثانویه در نیرو گاههای برق هسته ای (NPP). بکار رفته در (Settinghouse Electric Company, 2008). (Westinghouse Electric Company, 2008).

N9 of AISC تسیسات هستهای مربوط به ایمنی شامل دیوارهای SC توسط پیوست N6 of AISC می الم می شود (موسسه آمریکایی ساخت فولاد، 2015). این مشخصه بر پایه تحقیقات تجربی و varma et al. (2014), Zhang et al. (2014), Seo et al. (2015), Bhardwaj et al. (2015), Sener and Varma (2014), Seo et al. (2015), Bhardwaj et al. Sener et al. (2015), Sener and Varma (2014), Seo et al. (2015), Bhardwaj et al. (2015a) and Bruhl et al. (2015a) (2015a) and Bruhl et al. (2015a) (2015a) کامپوزیت و کمانش محلی ورقهای فولادی در منابع (2014, 2014) بحث وبررسی شدهاست. رفتار از مفحه و طراحی دیوارههای Sener et al. (2015), برای مثال، طراحی مهارهای ستونی و تاثیر آن بر سطح عملکرد کامپوزیت و کمانش محلی ورقهای فولادی در منبع (2014, 2014) بحث وبررسی شدهاست. رفتار می خارج از صفحه و طراحی دیوارههای SC در (2014, 2015) بحث وبررسی شدهاست. رفتار فراحی نرشی خارج از صفحه و طراحی دیوارههای Sener et al. (2015) و رفتار و طراحی دیوارهای SC در (2014, 2015) و رفتار و طراحی دیوارهای دیوارهای Sener et al. (2015) و رفتار و طراحی برای خارج از صفحه و طراحی دیوارههای Sener et al. (2015) و رفتار و طراحی برای خارج از صفحه و طراحی دیوارهای SC در (2014, 2015) و رفتار و طراحی دیوارهای SC در (2014, 2015) و رفتار و طراحی دیوارهای SC دیوارهای SC در (2015, 2014) و رفتار و طراحی دیوارهای SC دیوارهای تونی دیوار کارتی دیوارهای خارج از صفحه دیز در (2015) دیوار کارتی دیوار کارتی دیوارهای دیوار کارتی دیوارهای دیوار کرفته دیوارهای SC دیوارهای SC دیوارهای SC دیوارهای SC دیوار SC دیو

2. پیشزمینه

دیوارهای SC در تاسیسات هستهای مربوط به ایمنی میبایست برای بارگذاری غیرفعال و تحریک کننده طراحی شوند (کمیسیون تنظیم مقررات هستهای آمریکا). تحقیقات پیشین اثربخشی دیوارهای SC در مقاومت در برابر آسیب محلی (زخمی شدن، نفوذ، سوراخ شدن) ناشی از ضربه موشکی را مطرح کردهاند. میزونو و همکاران (Mizuno et al., 2005) (Mizuno et al., 2005) نتیجه گرفتند که یک دیوار SC سطح محافظت یکسانی (به منظور جلوگیری از سوراخ شدن دیوار) را همانند دیوار RC که تقریبا 30٪ ضخیم تر است، فراهم می کند. برخی از محققان نشان دادند که ورق فولادی را می توان برای فراهم کردن یک ضخامت معادل از بتن درنظر گرفت و کل ضخامت بتن معادل را نیز می توان با معادلات دیوار برای ارزیابی عملکرد ضربه ای بکار برد (2014; Tsubota et al., 1993; Walter and Wolde-Tinsae, 1984).

نویسندگان اخیرا یک رویکرد سه مرحله ای برای طراحی دیواره های SC جهت جلوگیری از سوراخشدگی موضعی ناشی از ضربه موشکی ایجاد و تحقیق کرده اند (Bruhl et al. 2015a). این روش را میتوان برای محاسبه حداقل ضخامت مورد نیاز ورق فولادی برای جلوگیری از سوراخ موضعی بکاربرد. این روش با استفاده از یک پایگاه داده تجربی جامع از بیش از 100 آزمایش ضربه موشکی تأیید شد. همچنین، نویسندهها یک طرح توسعه و معیاری از مدلهای المان محدود 3 بعدی برای پیش بینی رفتار و شکست محلی دیوارههای SC که در معرض ضربه موشکی هستند، ارائه کردهاند (Bruhl et al., 2015a). این مدل ها با استفاده از نتایج حاصل از پایگاه داده تجربی مورد سنجش قرار گرفت و نتایج آن برای تایید مکانیزم شکست دیوارهای SC که در معرض ضربه موشکی هستند، ارائه کردهاند (Bruhl et al., 2015a). این مدل ها با استفاده از نتایج حاصل از پایگاه داده تجربی مورد سنجش قرار گرفت و نتایج آن برای تایید مکانیزم شکست دیوارهای SC که در معرض ضربه موشکی هستند، بکار گرفته شد. مدلهای سنجش شده برای انجام مطالعات پارامتری تحلیلی جهت گسترش پایگاه داده و تایید بیشتر روش طراحی بکار رفتند. تحقیقات پیشین پاسخ ساختاری یا حداکثر انحراف دیوار SC که در معرض ضربه موشکی قرار دارد، لحاظ نکردهاند. متعاقبا، دیوار SC طراحی شده از سرواخ موضعی جلوگیری می کند اما دیگر معیارهای طراحی مانند حداکثر حدود انحراف را ارضاء نمیسازد.

موصلی SC باید طوری طراحی شوند که معیارهای کلی طراحی مانند خمش، برش، چرخش یا حدود انحراف دیوارهای SC باید طوری طراحی شوند که معیارهای کلی طراحی مانند خمش، برش، چرخش یا حدود انحراف را برآورده سازند. بااینحال، تحقیقات محدودی درباره تاثیر کلی یا رفتار دو طرفه دیوارها یا تاوههای SC وجود دارد. (2011, 2014) sobel and Liew محدودی درباره تاثیر کلی یا رفتار کلی و محلی) یک پیکربندی خاص از تاوههای SC شامل ورقهای فولادی مهارشده به هسته بتن با استفاده از قلابهای J شکل که هم به عنوان مهارهای ستونی و هم سیستمهای اتصال عمل میکند، بررسی کردهاند. این محققان به طور تجربی مقاومت مهارهای ستونی و هم سیستمهای اتصال عمل میکنند، بررسی کردهاند. این محققان به طور تجربی مقاومت مهارهای ستونی دو طرفه با تکیه گاه ساده را که در معرض بارگذاری قطعه مرکزی است، ارزیابی کردند (Sohel

and Liew, 2011). پارامترهای شامل شده عبارتند از ضخامت هسته بتنی، ضخامت ورقهای فولادی، و نوع بتن (سبک وزن یا تقویت شده با فیبر). نویسنده ها نتیجه گرفتند که رفتار تاوه های SC مشابه با رفتار تاوه های RC مشابه با مملکرد تاوه های RC دو RC است. مکانیزم خط تسلیم مشاهده شده و منحنی های بار – انحراف آن مشابه با عملکرد تاوه های RC دو طرفه با تکیه گاه ساده است. مدهای احتمالی شکست شامل شکست برشی پانچ (منگنه ای)، شکست اتصال دهنده برشی، کمانش و تسلیم ورق های فولادی است. همای بار – انحراف آن مشابه با عملکرد تاوه های RC دو منحنی های بار – انحراف آن مشابه با عملکرد تاوه های RC دو طرفه با تکیه گاه ساده است. مدهای احتمالی شکست شامل شکست برشی پانچ (منگنه ای)، شکست اتصال دهنده برشی، کمانش و تسلیم ورق های فولادی است. هنگامی که مدهای شکست برشی پانچ و شکست اتصال دهنده برشی، کمانش و تسلیم ورق های فولادی است. هنگامی که مدهای شکست برشی پانچ و مکست اتصال دهنده برشی جلوگیری شد، پاسخ بار – انحراف، خمیری کاملا الاستیک بود، تا این که انحرافات بزرگ و عمل آوری غشاء افزایش لازم در مقاومت را ایجاد کرد. مقادیر شکل پذیری انحراف برای تاوه های SC با وزن معمول و هسته های بتنی سبک وزن، به ترتیب تقریبا برا 10 و 15 است.

نتایج حاصل از بررسی تجربی عملکرد ساختاری تاوههای SC با قلابهای I شکل که در معرض بارگذاری ضربه-ای هستند، در منبع (Sohel and Liew, 2014) ارائه شدهاست. پارامترهای آن عبارتند از: ضخامت هسته بتنی، ضخامت ورق فولادی، و نوع بتن (سبکوزن یا تقویتشده با فیبر). تاوههای SC با استفاده از جرم 2700 پوندی با پرتابه نیمه کرهای (رهاشده) از ارتفاع 9.9 ft در معرض ضربه قرار گرفتند که منجر به سرعتهای ضربه پوندی با پرتابه نیمه کرهای (رهاشده) از ارتفاع ft و در معرض ضربه قرار گرفتند که منجر به سرعتهای ضربه پوندی با پرتابه نیمه کرهای (رهاشده) از ارتفاع ft و پروفیل تغییرشکل تاوههای SC در بالا و پایین ورقهای فولادی، همراه با اثر زمان – نیرو بود. Sohel and Liew یک روش تعادل انرژی به منظور برآورد حداکثر انحراف و نیروی ضربه توسعه دادند. شکل ایدهآل تابع مقاومت استاتیک (بار-انحراف) که در مطالعه قبلی آنها اندازه گیری شده بود، به عنوان ورودی در محاسبه تعادل انرژی بکار رفت. نتایج تحلیلی حداکثر جابجایی وسط دهانه را تا 22٪ و نیروی ضربه را تا 25٪ کمتر برآورد میکند.

### 3. رويكرد

تحریک کننده بکار میرود و در تحقیقات و همچنین جوامع عملی مهندسی مشهور است ( ;American Society of Civil Engineers, 1980; U.S. Department of Defense, 2008). روش SDOF جابجایی (کل) ساختاری پانلهای RC شامل توسعه مکانیزم فروریختگی و تغییرشکل ناشی از چرخش لولاهای خمیری مشخص می کند و زمانی که پانل قادر به جلوگیری از مدهای شکست محلی (سوراخ شدن) ناشی از ضربه است، مورداستفاده قرار می گیرد.

**RC** ... روش SDOF برای پانل های - 3

 $M_e$  موش SDOF شامل حل معادله (1) است که معادله حرکت برای تعادل دینامیک است. در این معادله،  $M_e$  (وش SDOF شامل حل معادله (1) است، R(y) مقاومت استاتیک و به عنوان تابعی از جابجایی (y(t) است، Y(t) جرم مؤثر سازه، y(t) میرایی مؤثر سازه،  $\dot{y}(t)$  مقاومت استاتیک و به عنوان تابعی از جابجایی (t) است،  $\dot{y}(t)$  است،  $\dot{y}(t)$  جرم مؤثر سازه،  $\dot{y}(t)$  مشتق دوم جابجایی نسبت به زمان (سرعت)، و  $\ddot{y}(t)$  مشتق دوم جابجایی نسبت به زمان (سرعت)، و  $\ddot{y}(t)$  مشتق دوم جابجایی نسبت به زمان (سرعت)، و  $\ddot{y}(t)$  مشتق دوم جابجایی نسبت به زمان (سرعت)، و  $\ddot{y}(t)$  مشتق دوم جابجایی نسبت به زمان (شتاب) است. پاسخ جابجایی اوج ناشی از بارگذاری غیرفعال یا تحریک کننده در چرخه اول رخ می دهد، و میرایی سازه، C ، تاثیر چشمگیری بر این مقدار ندارد. در نتیجه، میرایی سازه معمولا شامل نمی شود ( U.S. و میرایی سازه، معمولا شامل نمی و د (U.S. و میرایی سازه، معمولا شامل نمی شود ( د. در نتیجه، میرایی سازه معمولا شامل می مشود ( Sumption 2008) و میارایی سازه، مورداستفاده از معادله حرکت برای محاسبه و میرایی اوج ناشی از ضربه موشکی است.

$$M_e \ddot{y}(t) + C \cdot \dot{y}(t) + R(y) \cdot y(t) = F(t)$$

$$M_e \cdot \ddot{y}(t) + R(y) \cdot y(t) = F(t)$$
(1)
(2)

همان طور که در شکل 2 نشان داده شده است، رفتار بار – جابجایی استاتیک پانل های RC رفتار الاستوپلاستیک را نشان می دهد که سخت شدگی ناشی از عمل غشاء کششی را پیروی می کند. بااین حال، تاثیر عمل غشاء کششی معمولا نادیده گرفته می شود و تابع مقاومت، R(y) خمیری کاملا الاستیک فرض می شود که در شکل (b) نشان داده شده است. پارامترهای مهم که این تابع مقاومت ایده آل را تعریف می کنند، حداکثر مقاومت،  $R_m$  و انحراف الاستیک  $X_E$  هستند. معادلات لازم برای محاسبه این پارامترها ( $R_e \ e^-$ ) در منابع متعددی دردسترس می باشد ( $X_E$ ) و انحراف الاستیک ( $M_e$ ) مهم که این تابع مقاومت ایده آل را تعریف می کنند، حداکثر مقاومت،  $R_m$  Biggs, 1964; American Society of Civil Engineers, 1980; U.S. ) در منابع متعددی دردسترس می باشد ( $M_t$ ) محاسبه می شود، که مبتنی هندسه غشاء، شرایط تکیه گاه، و پاسخ موردانتظار (الاستیک) ضریب تبدیل،  $K_M$ ، محاسبه می شود، که مبتنی هندسه غشاء، شرایط تکیه گاه، و پاسخ موردانتظار (الاستیک) الاستوپلاستیک، یا پلاستیک) است. مقادیر ضریب تبدیل جرم،  $K_M$  برای مورد بارگذاری یکنواخت که روی تاوه -  $R_m$  های RC دو راهه عمل می کند، در تحقیقات موجود هستند و معمولا در همان منابع معادلات لازم برای  $R_m$  و Al یز در دسترس است. بااینحال، مقادیر  $K_M$  برای مورد بار متمرکز مرکزی که بر روی تاوههای دو مسیره با  $X_E$  فرایط تکیه گاه مختلف عمل می کند، در متون موجود نیست.  $K_M$  برای مورد بار متمرکز مرکزی که بر روی تاوههای دو مسیره با مرابط تکیه گاه مختلف عمل می کند، در مقادیر  $K_M$  برای مورد دار متمرکز مرکزی که بر روی تاوههای دو مسیره با مرابط تکیه گاه مختلف عمل می کند، در متون موجود نیست.  $K_M$  را میتوان با استفاده از معادلات (3) – (6) مرابط تکیه گاه مختلف عمل می کند، در متون موجود نیست.  $K_M$  را میتوان با استفاده از معادلات (3) – (6) محاسبه کرد، که در آن معادله (4) برای جرم مؤثر ( $M_e$ ) است و تابع شکل جابجایی [ $\Phi(x,y)$ ] را نیز شامل می شود.

$$K_M = \frac{M_e}{M_t} \tag{3}$$

$$M_e = \iint m[\Phi(x, y)]^2 dx dy$$
(4)

$$M_t = \iint m(x, y) dx \ dy \tag{5}$$

$$K_M = \iint \left[ \Phi(x, y) \right]^2 dx \ dy \tag{6}$$

تابع نیرو، (F(t). در معادله (2) را میتوان با استفاده از روش Riera توسعه داد، که این روش ممنتوم (اندازه (Riera, 1980) می غیرفعال را به نیروی کنش برای سازه صلب تبدیل میکند و (زاویه) میل ضربه (Riera, 1980) مرا شامل میشود. دیگر روشهای قابل پذیرش برای توسعه تابع نیرو برای ضربه موشکی در منبع (Riera, 1980) را شامل میشود. دیگر روشهای قابل پذیرش برای توسعه تابع نیرو برای ضربه موشکی در منبع (American را شامل میشود. دیگر روشهای قابل پذیرش برای توسعه تابع نیرو برای ضربه موشکی در منبع (American را شامل میشود. دیگر روشهای قابل پذیرش برای توسعه تابع نیرو برای ضربه موشکی در منبع (American را شامل میشود. دیگر روشهای قابل پذیرش برای توسعه تابع نیرو برای موارد خاص فراتر از پایه طراحی، کمیسیون مقررات هستهای آمریکا (NRC) تابع نیرویی را ارائه میدهد، که جزء اطلاعات محرمانه محسوب میشود و در دسترس عموم قرار نمیگیرد (موسسه انرژی هستهای، 2011). برای توابع نیروی سادهشده (مانند پالسهای مثلثی یا مستطیلی) و توابع مقاومت فرضنده (الاستیک یا الاستوپلاستیک)، پاسخها برای جابجایی اوج در مثلثی یا مستطیلی) و توابع مقاومت فرضنده (الاستیک یا الاستوپلاستیک)، پاسخها برای جابجایی اوج در معون (یا در این پالسهای محور در زمایی یا مستطیلی) و توابع مقاومت فرضنده (الاستیک یا الاستوپلاستیک)، پاسخها برای جابجایی اوج در مثلی یا مستطیلی) و توابع مقاومت فرضنده (الاستیک یا الاستوپلاستیک)، پاسخها برای جابجایی اوج در مراورد محون (ایل می و در فرفیت چرخش را برای سازههای پانل که در معرض ضربه موشکی هستند، محون (اوره شکل پذیری موردنیاز جابجایی و ظرفیت چرخش را برای سازههای پانل که در معرض ضربه موشکی هستند، میکاربرد. برای پانلهای RC، شکل پذیری موردنیاز و موجود (و ظرفیت چرخش موردنیاز) در استاندار و موجود ارز مایی RC میتوان با میتوان برای در ایر می و مونی با می در موشکی هستند، موسکی هستند، می موردنیاز) در استاندار و موجود ارز بابی کرد بانلهای RC در برابر بارگذاری غیرفعال را میتوان با میتوان با میموان با میرمان در موسسه بین آمریکا). موجود این با RC در برابر بارگذاری غیرفعال را میتوان با می موان با میتوان با میلی می موردنیاز و موجود ارز بابی کرد پانلهای RC در برابر بارگذاری غیرفعال را میتوان با می موان با می موان با می موردنیاز و موجود ارز بابی کرد پانلهای RC در بابر می مولی دی



شکل 2: رابطه بار – جابجایی RC

### SDOF دوش SDOF برای پانل های SDOF

پیادهسازی روش SDOF برای پانلهای SC شامل حل معادله حرکت (2) جهت تعیین حداکثر جابجایی برای باری باری غیرفعال است. دو پارامتر موردنیاز برای تعریف کامل مدل جرم مؤثر،  $M_e$ ، و تابع مقاومت، R(y) است. مقاله حاضر توسعه تابع مقاومت، R(y)، را براساس محاسبه جرم مؤثر،  $M_e$  و ضریب تبادل جرم  $K_M$  ارائه می-دهد.

جرم مؤثر،  $M_e$ ، مدل SDOF با استفاده از تابع شکل جابجایی  $\Phi(x, y)$  متناظر با مکانیزم فروریختگی ساختار پانل محاسبه شد. تحلیل اولیه توسط نویسندگان (Johnson et al., 2014) حاکی از آن بود که مکانیزمهای فروریختگی برای پانلهای SC با لبههای ثابت مشابه با مکانیزم پانلهای RC است، برای مثال، الگوی ترک شعاعی و خطوط تسلیم که در شکل (a) 3 نشان داده شده است. تحقیقات پیشین توسط Sohel and Liew (2011) نشان داد که مکانیزم فروریختگی برای پانلهای SC با لبههای با تکیهگاه ساده شامل الگوی ترک شعاعی و خطوط تسلیم بود که در شکل (b) نشان داده شده است. تحقیقات پیشین توسط Me (2011) شعاعی و خطوط تسلیم بود که در شکل (b) نشان داده شده است. این مکانیزمهای فروریختگی برای شرایط شعاعی و خطوط تسلیم بود که در شکل (b) نشان داده شده است. این مکانیزمهای فروریختگی برای شرایط شیاعی و خطوط تسلیم بود که در شکل (c) نشان داده شده است. این مکانیزمهای فروریختگی برای شرایط برای مختلف به عنوان تابع شکل جابجایی (x,y) جهت محاسبه ضریب تبدیل جرم، K<sub>M</sub> و جرم مؤثر و برای مدل SDOF بکار گرفته شدند. این محاسبات بعدا در یک مقاله پس از تایید مکانیزمهای فروریختگی فرضی با استفاده از مدلهای عددی ارائه خواهند شد.



شکل 3: خطوط تسلیم برای پانلهای SC با بارهای متمرکز مرکزی: a) لبههای ثابت، b) لبههای با تکیهگاه ساده

تابع مقاومت استاتیک با استفاده از مدلهای عددی (المان محدود 3 بعدی) پانلهای SC توسعه یافت. این مدلهای المان محدود 3 بعدی مشابه با مدلهای مورداستفاده قبلی برای مطالعات سوراخشدن موشکی محلی است و با استفاده از نتایج تجربی بزرگ مقیاس مورد سنجش قرار گرفتهاند. مطالعات پارامتری دقیق نیز با مخامت دهانه به پانل، مقاومت تراکمی بنن، مقاومت تسلیم ورق فولادی، نسبت آرماتور، نسبت لاغری ورق، ضخامت دهانه به پانل، مقاومت تراکمی بنن، مقاومت تسلیم ورق فولادی، نسبت آرماتور، نسبت لاغری ورق، نسبت ضخامت فاصله بست به پانل و شرایط مرزی انجام شد. نتایج حاصل از مطالعات تجربی دقیق نشان داد که تابع مقاومت استاتیک برای پانل SC را میتوان به عنوان یک منحنی دوخطی با سختشدگی کرنش تسلیم تابع مقاومت استاتیک برای پانل SC را میتوان به عنوان یک منحنی دوخطی با سختشدگی کرنش تسلیم بارامتری دقیق تعریف نمود. این نقاط مهار برای منحنی دو سویه را میتوان با استفاده از نتایج حاصل از مطالعات سختشدگی کرنش، (Ry) جهت تعریف و حل معادله حرکت برای مدل SDOF پانلهای SC بالره موردنیاز سختشدگی کرنش، (ای) جهت تعریف و حل معادله حرکت برای مدل SDOF پانلهای SDOF بالی مورد نیاز ماهیت دوخطی تابع مقاومت استفاده از چارتهای پاسخ برای تعیین پاسخ جابجایی اوج و شکلپذیری موردنیاز را نشان میدهد. بااین حال، معادله حرکت را میتوان با استفاده از نتایج ماصل با ماهیت دوخطی تابع مقاومت استفاده از چارتهای پاسخ برای تعیین پاسخ جایجایی اوج و شکلپذیری موردنیاز ماهیت دوخطی تابع مقاومت استفاده از چارتهای پاسخ برای تعیین پاسخ جابجایی اوج و شکلپذیری موردنیاز را نشان میدهد. بااین حال، معادله حرکت را میتوان با استفاده از یکی از روشهای عددی مانند نسبت بازگشت

مقاومت استاتیک پانلهای SC: مدلهای عددی و معیار سنجش

پانلهای SC موردنظر در این مقاله صفحات مربعی تخت هستند که در شکل 4 نشان دادهشده است. جزئیات N9 of AISC N690s1-15 (American) (American می منافر در این مقاله در الزامات پیوست SC (American) که مدنظر در این مقاله در الزامات پیوست SC (مانتران پانلهای SC ماینده دیوارهای داخلی و Institute of Steel Construction, 2015) (LS- بیرونی معمول از تاسیسات هستهای مربوط به ایمنی هستند. تحلیلهای المان محدود با استفاده از -LS (Dyna C) انتشار (Hallquist, 2006) انتشار (Dyna C) انتشار در این ماینده (Dyna C) انجام شدهاند.



شکل 4: طراحی کلی پانلهای SC برای مطالعه پارامتریک (Johnson et al., 2014) (توجه: فشار بر ناحیه دایروی متمرکز در پانل به طور خطی افزایش مییابد؛ میلههای اتصال و ستونهای عمودی به صفحات فولادی جوش داده می شوند، مدل LS-DYNA محور متقارن هستند)

### FEM) مدل عددی: روش المان محدود سه بعدی (FEM)

نویسندگان مدلهای عددی (3D FEM) را برای پیشبینی شکست محلی (زخمی شدن، سوراخ شدن و نفوذ) پانلهای SC که در معرض ضربه موشکی هستند، توسعه و مورد سنجش قرار دادهاند ( Bruhl et al., پانلهای SC معرف مربه موشکی مستند، توسعه و مورد سنجش قرار دادهاند ( معرف محلی SC مبتنی بر 2015a). در مقاله حاضر مدلهای BEM SD FEM مورد استفاده برای بررسی رفتار سازه پانلهای SC مبتنی بر مدلهای سنجش شده پیشین برای شکست محلی با سه استثناء هستند. اول، شبکه المان محدود برای مدل اصلی جهت تمرکز بر رفتار سوراخ محلی کوچک (ریز) بود. اندازه شبکه المان محدود برای مطالعه حاضر جهت تمرکز بر رفتار جابجایی سازه پانلهای SC بزرگ (درشت) بود، که نسبت به شبکههای مدلسازی شده برای ارزیابی رفتار سوراخ محلی بسیار بزرگتر بود (در طول دهانه). دوم، مدل المان محدود اصلی بر مدلسازی آسیب موضعی (زخمی شدن، نفوذ، سوراخ) متمرکز است و معیارهای فرسایش برای المانهای بتنی را شامل می شود. مطالعه حاضر معیارهای فرسایش برای المانهای بتنی را شامل نمی شود زیرا بر پاسخ ساختاری پانلهای SC مطالعه حاضر معیارهای فرسایش برای المانهای بتنی را شامل نمی شود زیرا بر پاسخ ساختاری پانلهای مدرکز می کند که به دلیل ضربه موشکی شکست محلی (سوراخ شدن) را متحمل نمی شوند. سوم، مدل المان محدود اصلی برای تحلیل دینامیک همراه با ضربه موشکی صلب توسعه یافت، و شامل اثرات نرخ کرنش بر محدود اصلی برای تحلیل دینامیک همراه با ضربه موشکی صلب توسعه یافت، و شامل اثرات نرخ کرنش بر مقاومت ماده است. در این مقاله محور اصلی مقاومت استاتیک پانلهای SC است و بنابراین اثر نرخ کرنش بر مقاومت ماده است. در این مقاله محور اصلی مقاومت استاتیک پانلهای SC است و بنابراین اثر نرخ کرنش بر مقاومت مواد شامل نمی شوند. سوم، مدل المان مقاومت ماده است. در این مقاله محور اصلی مقاومت استاتیک پانلهای SC است و بنابراین اثر نرخ کرنش بر مقاومت مواد شامل نمی شود این اثر نرخ کرنش بر مقاومت محانه معرود اصلی برای رفتار تنش مدل ماده بتنی مقاومت مواد شامل نمی شود، این ماده بتنی ایر کرنش شامل نمی شود، این مدل بتنی یک مقاومت مواد شامل نمی شود، این مدل بتنی یک مقاومت استاتیک پانلهای SC است و بنابراین اثر نرخ کرنش بر مدامه بتنی به مقاومت مواد شامل نمی شود، این مدل بتنی یک مقاومت مواد شامل نمی شود، این مدل بتنی یک مقاومت مواد شامل نمی شود، این مدل بنی یک مقود واحی پاسخ جابجایی (MAT 084/085) در MAT 084/085) پاسخ جابجایی (MAT 084/085) در کر شی با سفت شدگی خطی را فرض می کند. پارامترهای ورودی نظرفیت تنش کششی بتنی f و بازشدگی ترک (س) هستند که متناظر با تنش کششی صفر است. انرژی محاسبه می شود: انرژی محمی مده ماده می مدر است. انرژی می مدین محاسبه می شود: شرفیت تنش کششی بنی محاسبه می شرد شکستگی ماده حاصل (تعیین شده) (Gr) برابر با مساحت زیر منحنی سا $\sigma - 1$  سر  $f + 1/2 \times f_c = 1/2$ 

شكل 5 مدلهای SD FEM معمول برای پانلهای SC را نشان میدهد. همان طور كه نشان داده شده است، پركننده بتن (هسته) با استفاده از لایه های چندگانه المان های آجری جامد با یكپارچگی كاهشی ( SOLID 1 ELFORM) مدل سازی شده اند. ورق های فولادی نیز با استفاده از یک لایه از المان آجر جامد با یكپارچگی كامل برای نسبتهای ابعادی ضعیف (I-SOLID EFLORM) مدل سازی شده اند. تیرهای اتصال . مهارهای ستونی با استفاده از المان های ستون Hughes-Liu با سطح مقطع یكپارچه مدل سازی شده اند ( BEAM) استونی با استفاده از المان های ستون وجهی بین ورق های فولادی و پركننده بتنی با استفاده از المان های اتصال دهنده تیر مجزا مدل سازی شده در (BEAM ELFORM 6). همان طور كه در (Zhang et al., 2014) و (Right et al., 2015). مقاومت لغزشی بین المان های اتصال دهنده مقاومت نیرو – لغزش برشی ظاهری فراهم شده توسط مهارهای عمودی و تیرهای اتصال را مدل سازی می كنند.



شکل 5: مدل المان محدود دیوار SC معمول

جدول 1 تمامی ویژگیهای ماده که برای مدلهای 3D FEM مورد استفاده قرار می گیرد، ارائه می دهد. این ویژگیها شامل ویژگیهای ماده برای المانها (MAT 084/085) است، من جمله چگالی جرم، مدولهای الاستیک، نسبت پواسون، مقاومت تراکمی تک محوری، مقاومت کششی تک محوری، انرژی شکست، و عرض ترک در مقاومت کششی صفر. همچنین، جدول شامل تمامی ویژگیهای ماده برای المانهای فولادی (ورقهای فولادی، تیرهای اتصال، و مهارهای عمودی) است، از جمله چگالی جرم، مدولهای الاستیک در مقاومت کششی تک محوری، انرژی شکست، و عرض مولادی، تیرمای اتصال، و مهارهای عمودی) است، از جمله چگالی جرم، مدولهای الاستیک، نسبت پواسون، و مین مقاومت تراکمی تک محوری، مقاومت کششی تک محوری، انرژی شکست، و عرض مولادی، تیرهای اتصال، و مهارهای عمودی) است، از جمله چگالی جرم، مدولهای الاستیک، نسبت پواسون، و موانون، و ویژگیهای ماده برای المانهای اتصال، و مهارهای عمودی) است، از جمله چگالی جرم، مدولهای الاستیک، نسبت پواسون، و مونش الاستیک، نسبت پواسون، و موانون، و ویژگیهای ماده برای المانهای الاستیک، نسبت پواسون، و مرنش الاستیک در فرسایش. جدول 1 ویژگیهای ماده برای المانهای اتصال ویژگیهای ماده برای المانهای الاستیک، نسبت پواسون، و مرنش الاستیک در فرسایش. جدول 1 ویژگیهای ماده برای المانهای اتصال دهنده شامل جابجایی در شکست و مرحم برای رابطه نیرو – لغزش معین را فراهم می کند. علاوه برآن، جدول شامل ویژگیهای ماده برای تکیه گاهها مرجع برای رابطه نیرو و قیدهای اعمال شده به درجات کلی آزادی همراه با تبدیل و چرخش است.

دو شرط تکیهگاه (ثابت و تکیهگاه ساده) برای مطالعات پارامتریک درنظر گرفتهشد. این شرطهای تکیهگاه با محدودکردن تبدیل مناسب و درجات آزادی چرخش برای گرهها در لبههای متکیشده پیادهسازی شد. پانلهای SC در معرض بارگذاری متمرکز در مرکز بودند، که باعث رفتار خمشی با دو محور تقارن شد. این تقارن به منظور دستیابی به راندمان محاسباتی با مدلسازی تنها یک چهارم بخش پانل SC با شرایط مرزی تقارن مناسب بکار گرفته شد.

بارگذاری متمرکز به عنوان افزایش فشار یکنواخت روی ناحیه دایرهای در مرکز پانل SC اعمال شد. این فشار با استفاده از کلمات کلیدی LOAD SEGMENT SET اعمال شد. ناحیهای که در آن فشار پخش میشود، قطر ناحیه دایرهای باید به اندازه کافی کوچک باشد تا اثرات بارگذاری متمرکز یا ضربه موشکی را نشان دهد، اما آنقدر کوچک نباشد که موجب شکست محلی (برش پانچ) شود. همان طور که قبلا ذکرشد، مطالعه حاضر بر پاسخ ساختاری پانلهای SC که به دلیل ضربه موشکی شکست محلی (سوراخ شدن، ...) را متحمل نمی شوند، متمرکز می باشد. نویسنده ها بررسی های اولیه را به منظور ارزیابی تاثیر اندازه ناحیه بارگذاری شده بر حداکثر ممان برای تیرهای با انتهای ثابت و تکیه گاه ساده (Johnson et al., 2014) انجام دادند. براساس این بررسی-ها، قطر ناحیه (بارگذاری شده) دایره ای برابر با یک چهارم دهانه پانل SC انتخاب شد. در مقایسه با ممان های ناشی از نیروهای متمرکز خالص، این توزیع حداکثر ممان دهانه وسط را برای تیرهای با تکیه گاه ساده تا کاهش می دهد. همچنین این توزیع شانس شکست محلی (برش پانچ) پانل های SC را کاهش می دهد، که ماهش می دهد. همچنین این توزیع شانس شکست محلی (برش پانچ) پانلهای SC را کاهش می دهد، که

### 4 – 2. تحقيق مدل 3D FEM

نتایچ تجربی حاصل از ده آزمون تیر استاتیک انجامشده در آمریکا توسط (2014) Sener and Varma و نویسندگان برای تایید مدلهای D FEM3 بکار گرفته شد. جدول 2 جزئیات این آزمونهای تیر استاتیک را خلاصه می کند. این جزئیات شامل پارامترهای مختلف هندسه، ماده و بارگذاری این نمونههای تستشده است، از جلاصه می کند. این جزئیات شامل پارامترهای مختلف هندسه، ماده و بارگذاری این نمونههای تستشده است، از محمله، عمق تیر یا ضخامت پانل (char (char)، نصبت آرماتور (char ( فاصله مه عمق تیر ( char))، نسبت عرض تیر به عمق آن ( char)، ضخامت ورق فولادی ( char)، نسبت آرماتور ( char ( char)، نسبت دهانه برش به عمق آن ( bw/t<sub>sc</sub>)، ضخامت ورق فولادی ( char)، نسبت آرماتور ( char)، نسبت فاصله مهار عمودی به ضخامت ورق ( char)، نسبت آرماتور ( char)، نسبت فاصله مهار عمودی به ضخامت ورق ( char)، نسبت آرماتور ( char)، نسبت فاصله مهار عمودی به ضخامت ورق ( char)، نسبت آرماتور ( char)، نسبت فاصله مهار عمودی به ضخامت ورق مقاومت تراکمی بتن ( char)، نسبت قاصله مهار عمودی به ضخامت ورق ( char)، نسبت آرماتور ( char)، نسبت فاصله مهار عمودی به ضخامت ورق ( char)، نسبت آرماتور ( char)، نسبت فاصله مهار عمودی به ضخامت ورق ( char)، نسبت آرماتور تیر بست ( char)، نسبت آرماتور ( char)، نسبت قاصله مهار عمودی به ضخامت ورق ( char)، نسبت آرماتور تیر بست ( char)، نسبت آرماتور ( char)، ر char)، نسبت آرماتور ( char)، مقاومت تراکمی بتن ( char)، ر char)، رمات ر char)، ر char)، رمات ر char)، ر char)، رمات مرات از معاد از معاد است که برای نمونه ا محاست، معان از

M<sub>n</sub>/V<sub>n</sub>t<sub>sc</sub> است، شکست خمشی (FF) انتظار میرود. درغیراین صورت، شکست برشی (SF) مورد انتظار خواهد بود.

Sener and همان طور که در جدول 2 نشان داده شده است، چهار مورد از هفت نمونه تستشده تیر توسط Sener and در معرض خمش چهار نقطه قرار داشتند. Varma (2014) در معرض خمش سه نقطه بودند و دیگر نمونه ها در معرض خمش چهار نقطه قرار داشتند. yarma (2014) و SP1-1, SP1-3, SP1-4, SPa-1, SPa و SP2-3)، یک نمونه (SP2a-3, SP1-1, SP1-3, SP1-4, SPa-1) دارای مد شکست برشی (SP2a-1, SP1-3, SP1-4, SPa-3) دارای مد شکست برشی خمشی بین وجهی و یک نمونه (SP2a-4, SP2a) دارای مد شکست برشی خمشی بینج مورد از هفت نمونه تیر دارای مد شکست برشی بین وجهی و یک نمونه (SP2a-4, SP2a) دارای مد شکست برشی خمشی نمونه (SP2a-4, SP2-3) دارای مد شکست برشی خمشی بین وجهی و یک نمونه (SP2a-4, SP2a) دارای مد شکست برشی خمشی نمونه (SP2a-2) دارای مد شکست برشی بین وجهی بود که از نمونه (SP2a-2) دارای مد شکست برشی بین وجهی بود که از نمونه (SP2a-2) دارای شکست برشی بین وجهی بود که از نمونه (SP2a-2) دارای شکست برشی بین وجهی بود که از نمونه (SP1-2) در زگتر آن (36) در جدول 2 آشکار است. (SP1a-1) معرودی اکافی در امتداد طول دارای شکست برشی بین وجهی بود که از نمونه (SP1-2) در ترگتر آن (36) در جدول 2 آشکار است. (SP1a-1) معرودی ایت وجهی بود که از نمونه (SP1a-2) در ترگتر آن (36) در جدول 2 آشکار است. (SP1a-1) معرودی دارای شکست برشی بین در ایم بین solution (SP1a-2) در آلای (SP1a-2) در آلای (SP1a-2) در محاز توسط استاندارد AISC N690s1-15 دردند تا مد شکست برشی بین وجهی را نشان دهند. تمامی سه نمونه تستشده توصیف شده در منبع (SP1a-2) در معرض خمش چهار بودند (SP1a-1) در معرض خمشی بودند.

جزئیات مدلهای D FEM3 توسعهیافته برای این نمونههای تیر دقیقا مشابه با نمونههای توصیف شده قبلی در این بخش است. بخشهای جامد صلب در مدلهای FEM به منظور اعمال بارگذاری و پشتیبانی از نمونههای تیر بکار رفتند. درجات آزادی مناسب این بخشهای صلب بسته به موقعیت آنها (صفحات بار یا تکیهگاه) محدود شد. این بخشهای صلب جامد با استفاده از مدل ماده صلب (MAT 020) با مقادیر پارامتر ورودی لیست شده در جدول 1 مدل سازی شدند.

شکل 6 مقایسه منحنیهای نیروی برش – جابجایی دهانه وسط پیشبینی شده توسط مدلهای 3D FEM را با منحنیهای اندازه گیری شده تجربی برای نمونههای 4-SP1-3, SP2a-3, SP2a و A-1-S نشان می دهد. مقایسه های نشان داده شده در شکل 6 مشابه هستند و نمایش مقایسه ها برای دیگر نمونه های باقیمانده در جدول 2 شامل شده است. نمونه های SP1-3 و SP2a-3 دارای مد شکست برشی، و نمونه های 4-SP2a و SP1-3 دارای مد شکست خمشی هستند. مدل های SP2ه کار دارای مد شکست برشی، و نمونه های برم شدگی، و حداکثر ظرفیت نمونه های با مدل های شکست مختلف (شکست برشی، شکست برشی بین وجهی یا شکست خمشی) را با دقت خوبی پیشبینی می کنند. مقایسه عددی حداکثر ظرفیت نیروی نمونهها ( $V_n^{test}$ ) با ظرفیت-های پیشبینیشده توسط مدلهای 3D FEM ( $N_n^{FEM}$ ) در جدول 2 شامل شده است. اضافه برآن، این جدول شامل مقایسههای عددی سختی قاطع نمونهها ( $K_{test}$ ) متناظر با  $0.67 V_n^{test}$  با سختی قاطع ( $K_{FEM}$ ) پیشبینیشده به وسیله مدلهای FEM در  $N_n^{FEM}$  متناظر با  $V_n^{rest}/V_n^{FEM}$  برابر با 9.09 است، و ضریب تغییرات نیز برابر با 10.20 است. مقدار میانگین  $N_n^{rest}/V_n^{FEM}$  برابر با 9.09 نیز برابر با 10.90 است. مدلهای FEM عموما برای نمونههای با شکست خمشی پایستار هستند. جابجاییهای نیز برابر با 10.90 است. مدلهای FEM عموما برای نمونههای با شکست خمشی پایستار هستند. جابجاییهای مدلها کرنش (فرسایش) شکست فولاد 20.50 را مورد استفاده قرار میدهند (که در جدول 1 نشان داده شده است)، که نسبت به ویژگیهای ماده ورق فولادی برای آزمونها محافظه کارانه است.



شکل 6: تایید رویکرد مدلسازی المان محدود (نمونههای نماینده)

5. تابع مقاومت استاتیک: مطالعات پارامتریک

مدلهای D FEM3 تاییدشده به منظور اجرای مطالعات پارامتریک و ارزیابی اثر پارامترهای مختلف طراحی بر رفتار پانلهای SC بکار رفتند. جزئیات پانل SC و محدوده پارامترهای مورد استفاده برای این بررسیها مطابق با الزامات استاندارد AISC N690s1-15 است. جدول 3 تمامی جزئیات هندسی و مواد طراحیهای پانل مورد استفاده برای اجرای مطالعات پارامتری تحلیلی را خلاصه می کند. پارامترهای مورد نظر و محدوده مقادیر چنین می باشند: 1- ضخامت دیوار،  $t_{sc}$  از 12 اینچ تا 48 اینچ، 2- نسبت ضخامت دهانه به دیوار،  $L/t_{sc}$  از 3 تا 15، می باشند: 1- ضخامت دیوار،  $t_{sc}$  از 12 اینچ تا 48 اینچ، 2- نسبت ضخامت دهانه به دیوار،  $L/t_{sc}$  از 3 تا 15، ح. مقاومت تراکمی بتن، r'، از 4 تا 26، 5- قدرت تسلیم ورق فولادی،  $F_y$ ، از 50 تا 50، 5- نسبت s- مقاومت تراکمی بتن، r'، از 4 تا 4 م ده درت تسلیم ورق فولادی،  $F_y$ ، از 50 تا 50، 5- نسبت أرماتور، q، از 0.2 تا 50، 5- نسبت لاغری،  $r_t/s_c$ ، از 10 تا 20، و 7- نسبت فاصله بست به ضخامت دیوار، آرماتور، q، از 0.2 تا 50. 5- نسبت لاغری،  $r_t/s_c$ ، از 10 تا 20، و 7- نسبت فاصله بست به ضخامت دیوار،  $r_t/s_c$ ، از 0.5 تا 50، 5- نسبت فاصله بست به ضخامت دیوار، آرماتور، q، از 0.5 تا 50. 5- نسبت لاغری،  $r_t/s_c$ ، از 10 تا 20، و 7- نسبت فاصله بست به ضخامت دیوار، آرماتور، q، از 0.5 تا 50. 5- نسبت لاغری،  $r_t/s_c$ ، از 10 تا 20، و 7- نسبت فاصله بست به ضخامت دیوار، آرماتور، q، از 0.5 تا 50. 5- نسبت لاغری،  $r_t/s_c$ ، از 10 تا 20، و 7- نسبت فاصله بست به ضخامت دیوار، آرماتور، q، از 0.5 تا 50. 5- نسبت لاغری،  $r_t/s_c$ ، از 10 تا 20، و 7- نسبت فاصله بست به ضخامت دیوار، آرماتور، q، از 0.5 تا 50. 5- نسبت لاغری،  $r_t/s_c$ ، از 10 تا 20، و 7- نسبت فاصله بست به ضخامت دیوار،  $r_t/s_c$ ، از 50 تا 50. 5- 5- نسبت لاغری،  $r_t/s_c$ ، از 10 تا 20، و 7- نسبت فاصله بست به ضخامت دیوار، مهارهای عمودی برای تمامی پانلهای SC، 8- 7-10 بود، که از الزامات ارتفاع به قطر مشخص شده توسط میارداد 10-300 مالیات ارتفاع می کند.

اصطلاحات مورد استفاده برای شناسایی پانلهای SC در جدول 3 و ادامه مقاله شامل تمامی 8 پارامتر میباشد. برای مثال، نمونه 50-5-20-12-0.5-8-4.2 دارای شرایط مرزی ثابت با  $t_{sc}$  برابر با 36 است، نسبت  $L/t_{sc}$  برابر با 8 است،  $\rho$  برابر با 8 است،  $\rho$  برابر با 5 است، نسبت  $J/t_{sc}$  برابر با 12، نسبت  $J/t_{sc}$  برابر با 50 برابر با 5 برابر با 50 برابر با 50 برابر با 50 می اشد. و پارامترهای  $L/t_{sc}$  برابر با 12، نسبت  $J/t_{sc}$  برابر با 8 است،  $\rho$  برابر با 50 می اشد. مدل ها در چندین مجموعه در جدول 3 گروهبندی شدهاند، و پارامترهای متغیر (دیگر پارامترها ثابت باقی میمانند) با استفاده از حروف درشت برجسته شدهاند. علاوه برآن، جدول 3 متغیر (دیگر پارامترها ثابت باقی میمانند) با استفاده از حروف درشت برجسته شدهاند. علاوه برآن، جدول 3 متغیر (دیگر پارامترها ثابت باقی میمانند) با استفاده از حروف درشت برجسته شدهاند. علاوه برآن، جدول 3 متغیر (دیگر پارامترها ثابت باقی میمانند) با استفاده از حروف درشت برجسته شدهاند. علاوه برآن، جدول 3 متغیر (دیگر پارامترها ثابت باقی میمانند) با استفاده از حروف درشت برجسته شدهاند. علاوه برآن، جدول 3 متغیر (دیگر پارامترها ثابت باقی میمانند) با استفاده از حروف درشت برجسته شدهاند. علاوه برآن، جدول 3 متغیر (دیگر پارامترها ثابت باقی میمانند) با استفاده از حروف درشت برجسته شدهاند. علاوه برآن، جدول 3 اصل ظرفیت خمشی ( $M_n$ ) و سختی خمشی مؤثر تبدیل شده ترک ( $F_{eff}$  برای تمامی مدل ها با استفاده از مامل خارفیت خمشی ( $M_n$ ) و سختی خمشی مؤثر تبدیل شده ترک ( $M_n/V_n t_{sc}$  برای پالما با استفاده از تیرها است، اما این نسبت برای خمش دو سویه معنادار نیست و بنابراین در جدول 3 برای پانلها لیست نشده است.

تمامی پانلهای SC کر برای افزایش یکنواخت بارگذاری متمرکز تحلیل شدهاند، که روی یک ناحیه مرکزی با قطر برابر با طول دهانه تقسیم بر چهار گسترش یافته است. نتایج تجربی شامل پاسخهای نیروی متمرکز – قطر برابر با طول دهانه وسط ( $P - \Delta$ )، تنشها و کرنشها در المانهای محدود، و نیروها در المانهای اتصال دهنده است. ابتدا رفتار خمشی پانلهای SC بحث وبررسی می شود، سپس تابع مقاومت استاتیک ایده آل مورد بررسی قرار می گیرد، و نهایتا تاثیر پارامترهای ویژه ارزیابی می شود.

5 – 1. رفتار خمشی پانلهای SC

شکل 7 پاسخهای A - A برای پانلهای SC با شرایط تکیه گاهی ثابت و ساده را نشان می دهد. همچنین این شکل رخداد رویدادهای اصلی همراه با پاسخهای A - P را شناسایی می کند، من جمله: a) تر ک برشی قطری در بتن، d) تسلیم صفحه فولادی تنش، و c) گسیختگی صفحه فولادی تنش. پاسخهای  $A^{-P}$  تا رویداد (A) از نظریه خمش الاستیک پیروی می کند و سختی اولیه را می توان با استفاده از معادلات جدول بندی شده برای نظریه خمش الاستیک پیروی می کند و سختی اولیه را می توان با استفاده از معادلات جدول بندی شده برای خمش صفحات الاستیک با ضخامت یکپارچه، سختی خمشی برابر با Eleff، مرزهای صاف و شرایط مرزی مناسب خمش صفحات الاستیک با ضخامت یکپارچه، سختی خمشی برابر با Eleff، مرزهای صاف و شرایط مرزی مناسب خمش صفحات الاستیک با ضخامت یکپارچه، سختی خمشی برابر با ولیه ای پاسخهای  $A^{-P}$  بین رویدادهای (A) و می صفحات الاستیک با ضخامت یکپارچه، سختی خمشی برابر با ولیه ای میاد از می صاف و شرایط مرزی مناسب خمش صفحات الاستیک با ضخامت یکپارچه، سختی خمشی برابر با Eleff، مرزهای صاف و شرایط مرزی مناسب زویدادهای (A) و شرید کرد. نظریه رفتار الاستیک برای پاسخهای  $A^{-P}$  بین رویدادهای (A) و رو را تایک برای پاسخهای الا و شرایط مرزی مناسب در بر تکی و دیرا ترکهای برشی قطری که اطراف منطقه بارگذاری حلقوی ایجاد شده و در سراسر عمق پرشدگی بتن پخش شدند، مخروط ناقصی را زیر ناحیه بارگذاری شده تشکیل می دادند. این مخروط ناقص بتنی پرشدگی بتن پخش شدند، مخروط ناقصی را زیر ناحیه بارگذاری شده تشکیل می دادند. این مخروط ناقص بتنی پرشدگی بنی پخش شدند، مخروط ناقصی را زیر ناحیه بارگذاری شده ته یوی ای می دادند. این مخروط ناقص بتنی پرشدگی بنی می دود زیرا ترک می و در بای بای می دادند. این مخروط ناقص بتنی پرشدگی با می دادند. این مخروط ناقص بتنی در برگرفته شود. این تغییر شکل های موضعی زیر ناحیه بارگذاری شده تشکیل می دادند. این مخروط ناقص بتنی پرشدگی شدگی شده مود این باید محرا را برگذاری می مود و در می قرد و بای می می در در رون فازی تنش زیر ناحیه بارگذاری می مود و می می می می در در می می می در روزی فازی تنش زیر ناحیه بارگذاری می مود و سختی پی می می در روزی فازی تنش زیر ناحیه بارگذاری می می در روزی فازی تنش زیر ناحیه بارگذاری می مو می می در در ورق فازی تنش زیری می می در روزی های بای می می مو در روی فازی

تسلیم ورق تراکم بعد از انتشار تسلیم ورق فلزی تنش به اندازه تقریبی مساحت بارگذاری شده اغاز گردید. تسلیم ورق فلزی تراکم حول محیط ناحیه بارگذاری شده آغاز گردید و به صورت شعاع با افزایش بارگذاری منتشر شد. شکستگی پانل SC وقتی روی داد که ورق فلزی تنش در کشش پلاستیک محتاطانه مفروض، یعنی 0/05، دچار گسیختگی شد؛ جدول 1 را ببینید. مکانیسم ازهمپاشیدگی پانلهای با لبههای ثابت دارای خطوط تسلیم و الگوی ترک شعاعی است، همانطور که در تصویر 3(الف) نشان داده شده است. مکانیسم ازهمپاشیدگی برای پانلهای با لبههای تکیهگاه ساده دارای خطوط تسلیم و الگوی ترک قطری است، همانطور که در تصویر 3(-) نشان داده شده است. همانطور که در تصویر 3(الف) نشان داده شده است. مکانیسم ازهمپاشیدگی برای پانلهای با لبههای تکیهگاه ساده دارای خطوط تسلیم و الگوی ترک قطری است، همانطور که در تصویر برای پانلهای با تکیهگاههای ثابت و تکیهگاههای ساده به ترتیب برابر  $4\pi M_n$  و  $8M_n$  بود که در آن  $M_n$  ظرفیت انعطافی در واحد عرض است.

منبع	مقدار یا معادله مورد استفاده							
		ورودی برای MAT_084/085 (بتن)						
	$2.36\times 10^{-4}$	جرم مخصوص، RO (lbf s <sup>2</sup> /in)						
موسسه بتن آمريكا، 2011	57,000 $\sqrt{f_c'}$	قدرمطلق مماس اوليه، (TM (psi)						
	0/15	نسبت پوآسن، PR						
	$1.25 \cdot \sqrt{f_c'}$	تاب فشردگی تک محوری، (UCS (psi						
	$2.5 \sqrt{f_c'}$	مقاومت کششی تک محوری، (UTS (psi						
	2·Gr/UTS	پهنای شکاف در مقاومت کششی صفر، FE						
ويتمن، 2002	$G_f = 1.297 (\Phi_{max})^{0.32}$	(in)						
	$\Phi_{max}/2$	شعاع توده، (ASIZE (in						
	1	اثرات سرعت (OFF = 1 ،ON = 0)						
	-1 = lbf s <sup>2</sup> /in, in, s	تبديل واحد، CONM						
	بست و مهار عمودی)	ووردی برای MAT_024 (صفحه فولادی، تیر						
	$7.33\times 10^{-4}$	جرم مخصوص، RO (lbf s <sup>2</sup> /in)						
	$29  imes 10^6$	قدرمطلق یانگ، (E (psi)						
	0/30	نسبت پوآسن، PR						
	0/05	کشش پلاستیکی در زمان شکستن، FAIL						
	براساس ویژگیهای مواد	منحنی بار، LCSS (فشار واقعی-کشش						
	(جداول 2 و 3)	پلاستیک)						
	ورودی برای MAT_074 (اجزای اتصالدهنده برای تیر بست و مهار عمودی)							
	$7.33\times 10^{-4}$	جرم مخصوص، RO (lbf s²/in)						
Shim et al., 2004	$\Delta_{\max} = (0.48 - 0.029 \cdot f_c') d_s$	جابجایی در زمان شکست، TDF						
Ollgaard et al., 1971	$Q = Q_n (1 - e^{-18\Delta})^{2/5}$ $Q_n = 0.65 \cdot A_5 \cdot f_u$	منحنی بار، FLCID (رابطه بار-لغزش)						
موسسه آمریکایی ساخت								
فولاد، 2010								
	ت بار)	ورودي براي MAT_020 (تكيه گاهها و صفحا						
	$7.33\times 10^{-4}$	جرم مخصوص، RO (lbf s <sup>2</sup> /in)						
	$29\times 10^6$	قدرمطلق یانگ، (E (psi						
	0/30	نسبت پوآسن، PR						
	1.0 = محدودیتھای اعمال	محدودیتھا، CMO						
	شده با مختصات جهانی							

## جدول 1: مشخصات مواد برای مدل های LS-DYNA





تصویر 7: نیرو-جابجایی نماینده برای لبههای ثابت و لبههای با تکیهگاه ساده

2.5. مقاومت استاتيك دوخطى ايدهآل

تصویر 8 تابع مقاومت دوخطی مورد استفاده برای ایدهآلسازی  $^{\Delta - q}$  نماینده را نشان میدهد. تابع مقاومت دوخطی با دو نقطه مهار تعریف می شود: (1): نقطه تسلیم ( $X_y$ ,  $R_y$ ) و (2) نقطه نهایی ( $R_u$ ,  $X_u$ ). محاسبه دوخطی با دو نقطه مهار تعریف می شود: (1): نقطه تسلیم ( $X_y$ ,  $R_y$ ) و (2) نقطه نهایی ( $R_u$ ,  $X_u$ ). محاسبه نیروی تسلیم ( $R_y$ ) و نیروی نهایی ( $R_u$ ) و ( $R_u$ ) و جابجایی متناظر ( $X_y$  و  $X_y$ ) کاملا تابع مقاومت دوخطی ایدهآل برای پال های SC را تعریف می کند. سختی اولیه ( $k_1$ ) و سختی پس از تسلیم ( $k_2$ ) برای تعریف تابع مقاومت در راه راه عددی معادله حرکت مفید است. این مقادیر سختی مستقیما از مقادیر نقطه مهار با استفاده از معادلات (11) و (12) محاسبه می شود.

نیروی تسلیم ( $R_y$ ) و نیروی نهایی ( $R_u$ ) به عنوان فاکتورهای ( $\bar{c}_{Py} = \bar{c}_{Py}$ ) ظرفیت انعطافی ( $M_n$ ) و نسبت طول به ضخامت دهانه ( $L/t_{sc}$ ) بیان شدند، به صورتی که در معادلات (7) و (8) نشان داده شده است. جابجایی تسلیم متناظر ( $X_y$ ) و جابجایی نهایی ( $X_u$ ) به صورت فاکتورهای ( $\bar{c}_{\Delta y} = \bar{c}_{\Delta y}$ ) جابجایی الاستیک اسمی (نیرو تقسیم بر  $^{Eleff/L^2}$  ضرب در  $^{L_{sc}/L}$  بیان شدند، همانطور که در معادلات (9) و (10) آمده است. پارامتر طول به ضخامت (Eleff/L<sup>2</sup>) ضرب در  $^{L_{sc}/L}$  بیان شدند، همانطور که در معادلات (10) و (10) آمده است. پارامتر طول به ضخامت دهانه (L/t<sub>sc</sub>) باید به دلیل تاثیر معنادار روی  $\Delta^{-P}$  برای پانلهای با نسبتهای L/t<sub>sc</sub> کمتر از 10 در نظر گرفته شود. این تاثیر برای پانلهای با در این معادلات (10 فیرقابل چشم پوشی است و میتوان از 10 در این معادلات استفاده کرد.

$$R_{y} = \bar{C}_{Py} M_n \left(\frac{L}{t_{sc}}\right) \tag{7}$$

$$R_u = \bar{C}_{Pu} M_n \left(\frac{L}{t_{sc}}\right) \tag{8}$$

$$X_{y} = \bar{C}_{\Delta y} \left(\frac{R_{y}L^{2}}{EI_{eff}}\right) \left(\frac{t_{sc}}{L}\right)$$
(9)

$$X_{u} = \bar{C}_{\Delta u} \left(\frac{R_{u}L^{2}}{EI_{eff}}\right) \left(\frac{t_{sc}}{L}\right)$$
(10)

$$k_1 = \frac{R_y}{X_y} \tag{11}$$

$$k_2 = \frac{R_u - R_y}{X_u - X_y} \tag{12}$$

جدول 2: جزئیات تیرهای SC مورد استفاده برای اعتبارسنجی روش مدلسازی المان محدود

Source	Specimen	t <sub>sc</sub> (in)	L/t <sub>sc</sub>	$b_w/t_{sc}$	t <sub>p</sub> (in)	ρ(%)	a/t <sub>sc</sub>	s/t <sub>p</sub>	$d_{stud}/t_p$	S/t <sub>sc</sub>	$\rho_t(\%)$	f <sub>c</sub> (ksi)	f <sub>y</sub> (ksi)	$M_n/V_n \cdot t_{sc}$	Loading type	Failure mode	$\frac{V_{\eta}^{Test}}{V_{\eta}^{FEM}}$	<u>K<sub>test</sub></u> K <sub>FEM</sub>
Sener and Varma (2014)	SP1-1	18	6.7	0.67	0.25	2.8	3.2	24.0	2.00	-	-	6.1	65.0	4.28	3-pt	SF	0.9	1.1
	SP1-2	18	6.7	0.67	0.25	2.8	3.2	36.0	2.00	-	-	6.1	65.0	4.28	3-pt	ISF	0.8	0.6
	SP1-3	18	6.7	0.67	0.375	4.2	3.2	16.0	1.33	-	-	6.1	65.0	6.51	3-pt	SF	0.9	0.7
	SP1-4	18	5.3	0.67	0.25	2.8	2.5	24.0	2.00	-	-	6.1	65.0	4.28	3-pt	SF	0.9	0.7
	SP2a-1	36	11.0	0.94	0.75	4.2	3.5	11.3	1.00	0.47	0.15	7.0	69.5	4.96	4-pt	SF	0.9	1.0
	SP2a-3	36	7.0	0.94	0.75	4.2	2.5	11.3	1.00	0.47	0.15	7.6	58.2	4.03	4-pt	SF	1.0	1.0
	SP2a-4	36	13.3	0.94	0.75	4.2	5.5	11.3	1.00	0.47	0.15	7.5	54.1	3.76	4-pt	FF	1.1	0.9
Authors	S-1-A	4	13.0	3.00	0.10	5.2	4.5	-	-	0.50	2.76	6.3	28.0	0.78	4-pt	FF	1.1	0.9
	S-2-A	4	13.0	3.00	0.10	5.2	4.5	19.1	2.39	1.00	0.69	6.1	28.0	3.36	4-pt	FF	1.1	1.0
	S-3-A	4	13.0	3.00	0.10	5.2	4.5	19.1	2.39	1.50	0.31	6.1	28.0	3.56	4-pt	FF	1.1	1.0

۶۶: شکست برشی؛ ISF: شکست برشی بینوجهی؛ FF: شکست SF:



تصویر 8: تابع مقاومت ایدهآل برای پانلهای SC

پاسخهای  $\Delta^{-P}$  به منظور تعیین این ضرایب (یا فاکتورها) با استفاده از معادلات (13) و (14) نرمالسازی شد. همانطور که نشان داده شد، بار P با توجه به نسبت  $M_n$  ضرب در  $L/t_{sc}$  نرمالسازی شد که معکوس عبارت معادلات (7) و (8) است. جابجایی  $\Delta$  با توجه به نسبت  $PL^2/EI_{eff}$  ضرب در L/t\_sc نرمالسازی شد که نماینده معکوس عبارت معادلات (9) و (10) است.

$$C_P = \frac{P}{M_n(L/t_{sc})}$$
(13)  
$$C_\Delta = \frac{\Delta}{(PL^2/EI_{eff})(t_{sc}/L)}$$
(14)

	Model identifier	$t_{sc}$ (in)	L/t <sub>sc</sub>	$t_p$ (in)	$\rho$ (%)	$s/t_p$	$d_s/t_p$	$S/t_{sc}$	$\rho_t$ (%)	$f_c$ (ksi)	$f_y$ (ksi)	Support	M <sub>n</sub> (kip in/ft)	El <sub>eff</sub> (ksi in <sup>4</sup> /ft)
												conditions		
1	F-12-10-4.2-12-0.5-5-50	12	10	0.250	4.2	12	2.00	0.50	0.55	5	50	FIX	1620	$7.50 \times 10^{6}$
2	F-18-10-4.2-12-0.5-5-50	18	10	0.375	4.2	12	1.33	0.50	0.55	5	50	FIX	3650	$25.3 \times 10^{6}$
3	F-24-10-4.2-12-0.5-5-50	24	10	0.500	4.2	12	1.50	0.50	0.55	5	50	FIX	6480	$60.0 \times 10^{6}$
4	F-36-10-4.2-12-0.5-5-50	36	10	0.750	4.2	12	1.33	0.50	0.55	5	50	FIX	14600	$203 \times 10^6$
5	F-48-10-4.2-12-0.5-5-50	48	10	1.000	4.2	12	1.00	0.50	0.55	5	50	FIX	25900	$480 \times 10^{6}$
6	F-36-3-4.2-12-0.5-5-50	36	3	0.750	4.2	12	1.33	0.50	0.55	5	50	FIX	14600	$203 \times 10^{6}$
7	F-36-5-4.2-12-0.5-5-50	36	5	0.750	4.2	12	1.33	0.50	0.55	5	50	FIX	14600	$203  imes 10^6$
8	F-36-8-4.2-12-0.5-5-50	36	8	0.750	4.2	12	1.33	0.50	0.55	5	50	FIX	14600	$203  imes 10^6$
9	F-36-12-4.2-12-0.5-5-50	36	12	0.750	4.2	12	1.33	0.50	0.55	5	50	FIX	14600	$203 \times 10^{6}$
10	F-36-15-4.2-12-0.5-5-50	36	15	0.750	4.2	12	1.33	0.50	0.55	5	50	FIX	14600	$203  imes 10^6$
11	F-36-10-4.2-12-0.5-4-50	36	10	0.750	4.2	12	1.33	0.50	0.55	4	50	FIX	14600	$201 \times 10^{6}$
12	F-36-10-4.2-12-0.5-6-50	36	10	0.750	4.2	12	1.33	0.50	0.55	6	50	FIX	14600	$204 \times 10^{6}$
13	F-36-10-4.2-12-0.5-5-55	36	10	0.750	4.2	12	1.33	0.50	0.55	5	55	FIX	16000	$203 \times 10^{6}$
14	F-36-10-4.2-12-0.5-5-60	36	10	0.750	4.2	12	1.33	0.50	0.55	5	60	FIX	17500	$203 \times 10^{6}$
15	F-36-10-4.2-12-0.5-5-65	36	10	0.750	4.2	12	1.33	0.50	0.55	5	65	FIX	19000	$203 \times 10^{6}$
16	F-36-10-2.1-12-0.5-5-50	36	10	0.375	2.1	12	1.33	0.50	0.14	5	50	FIX	7290	$113 \times 10^{6}$
17	F-36-10-3.5-14.4-0.5-5-50	36	10	0.625	3.5	14.4	1.60	0.50	0.38	5	50	FIX	12200	$173 \times 10^{6}$
18	F-36-10-4.9-10.3-0.5-5-50	36	10	0.875	4.9	10.3	1.14	0.50	0.74	5	50	FIX	17000	$231 \times 10^{6}$
19	F-36-10-2.1-16-0.5-5-50	36	10	0.375	2.1	16	2.00	0.50	0.14	5	50	FIX	7290	$113 \times 10^{6}$
20	F-36-10-2.1-24-0.5-5-50	36	10	0.375	2.1	24	2.00	0.50	0.14	5	50	FIX	7290	$113 \times 10^{6}$
21	F-36-10-2.1-20-0.63-5-50	36	10	0.375	2.1	20	2.00	0.63	0.09	5	50	FIX	7290	$113 \times 10^{6}$
22	F-36-10-2.1-20-1.04-5-50	36	10	0.375	2.1	20	2.00	1.04	0.03	5	50	FIX	7290	$113 \times 10^{6}$
23	F-36-10-2.1-20-1.46-5-50	36	10	0.375	2.1	20	2.00	1.46	0.02	5	50	FIX	7290	$113 \times 10^{6}$
24	P-12-10-4.2-12-0.5-5-50	12	10	0.250	4.2	12	2.00	0.50	0.55	5	50	PIN	1620	$7.50 \times 10^{6}$
25	P-24-10-4.2-12-0.5-5-50	24	10	0.500	4.2	12	1.50	0.50	0.55	5	50	PIN	6480	$60.0 \times 10^6$
26	P-36-10-4.2-12-0.5-5-50	36	10	0.750	4.2	12	1.33	0.50	0.55	5	50	PIN	14600	$203  imes 10^6$
27	P-48-10-4.2-12-0.5-5-50	48	10	1.000	4.2	12	1.00	0.50	0.55	5	50	PIN	25900	$480  imes 10^6$

### جدول 3: جزئیات پانلهای SC موجود در مطالعه پارامتری

FIX: fixed edges, PIN: simply supported edges.

پاسخهای  $^{\Delta - q}$  پانلهای SC به دلیل تاثیر جنس و پارامترهای هندسی، شروط مرزی، طول دهانه و غیره روی سختی و قدرت پانلهای SC، به صورت قابل توجهی از نظر اندازه تغییر می کند. هرچند، وقتی این  $^{\Delta - q}$  با استفاده از معادلات (13) و (14) نرمال سازی می شود، به پاسخهای  $^{\Delta - Q-2}$  تقلیل می یابد که قابل مقایسه و شبیه یکدیگر بودند. پاسخهای  $^{\Delta - Q-2}$  برای تعیین نقاط مهار و مقادیر میانگین ضرایب ( $\bar{c}_{Pu}, \bar{c}_{\Delta v}, \bar{c}_{Pu}, and \bar{c}_{\Delta u}$ ) معرف تابع مقاومت استاتیک دوخطی به کار رفتند.

جدول 4 شامل نیروها و جابجاییهای متناظر با وقوع رویداد ترک A ( $P_{cr} = P_{cr}$ )، رویداد تسلیم B ( $P_y \in P_y$ )، و  $P_y$ )، رویداد T و  $P_u$ )، رویداد C و  $P_u$ )، رویداد A رویداد  $P_u = C_{Py}$  ( $P_u = P_u$ ) و  $P_u$ ) ( $P_u = P_u$ ) ( $P_u = C_{Py}$  ( $P_u = C_{Pu}$ ) ( $P_u = C_{Pu}$ ) ( $P_u = C_{Py}$ )، رویداد A و  $P_u$ ) ( $P_u = C_{Py}$ )، رویداد A و  $P_u$ ) ( $P_u = C_{Py}$ )، رویداد A و  $P_u$ ) ( $P_u = C_{Py}$ )، رویداد A و  $P_u$ ) ( $P_u = C_{Py}$ )، رویداد A و  $P_u$ ) ( $P_u = C_{Py}$ )، رویداد A و  $P_u$ ) ( $P_u = C_{Py}$ )، رویداد A و  $P_u$ ) ( $P_u = C_{Py}$ )، رویداد A و  $P_u$ ) ( $P_u = C_{Py}$ )

همانطور که در جدول 4 ذکر شد (ستون ملاحظات)، تحلیل شش مدل پانل SC به دلیل ناپایداریهای عددی که امکان غلبه بر آن نبود، پیش از شکستن خاتمه یافت. دلایل ناپایداری عددی مشخص نبود اما به صورت بالقوه به دلیل برهمکنشهای پیچیده بین المانهای فولادی و بتنی بود. چندین تکنیک برای غلبه بر ناپایداریهای حاصل از این برهمکنشهای پیچیده به کار رفت و این تکنیکها برای برخی مدلها، و نه برای همه، موفق بود. مدلهای معدودی دچار گسیختگی برشی شد که پاسخ نیرو-جابجایی را محدود کرد. برای مثال، رفتار مدل شماره 6، 50-55-51-21-21-2-5-57-6، با ترکهای برشی قطری کنترل شد که در اوایل بارگذاری تشکیل میشدند. این مدل کوچکترین نسبت ضخامت طول به دیواره دهانه (L/tsc) که برابر 3 بود را داشت و این مسئله باعث سلطه برشی آن شد. رفتار مدلهای شماره 16، 17 و 19-23 با ترک برشی قطری از میان ضخامت دیوار کنترل میشد. این ترکهای قطری در بالای مهار عمودی روی ورق تنش افقی میشود. این مدلها دیوار کنترل میشد. این ترکهای قطری در بالای مهار عمودی روی ورق تنش افقی میشود. این مدلها بزرگتر از 5/0) داشتند که امکان جلوگیری از کنترل پاسخ نیرو-جابجایی توسط حالت گریم در باری مثل مدله بزرگتر از 5/0) داشتند که امکان جلوگیری از کنترل پاسخ نیرو-جابجایی توسط حالت گسیختگی برشی را

مقادیر  $C_{Py}$  و  $C_{Py}$  برای رویداد B و  $C_{Pu}$  و  $C_{Pu}$  و  $C_{Pu}$  و  $C_{Pu}$  مقادیر C محاسبه مقادیر C مقادیر  $C_{Py}$  مقادیر  $C_{Py}$  و  $C_{Py}$  میانگین  $\bar{c}_{\Delta u}$   $\bar{c}_{\bar{c}_{\mu}\bar{c}}$  و  $\bar{c}_{\Delta u}$   $\bar{c}_{\bar{c}_{\mu}\bar{c}}$  و میانگین  $\bar{c}_{\bar{c}_{\mu}\bar{c}}$  و  $\bar{c}_{\bar{c}_{\mu}\bar{c}}$  مقادیر در جدول 5 میانگین  $\bar{c}_{\bar{c}_{\mu}\bar{c}}$  و  $\bar{c}_{\bar{c}_{\mu}\bar{c}}$  مقادیر  $\bar{c}_{\bar{c}_{\mu}\bar{c}}$  مقادیر مقادیر در معادی  $\bar{c}_{\bar{c}_{\mu}\bar{c}}$  مقادیر در معاد  $\bar{c}_{\bar{c}_{\mu}\bar{c}}$  و مریب تغییر (COV) است. مقادیر میانگین  $(\mu)$ ، انحراف معیار  $(\sigma)$  و ضریب تغییر (COV) است.

 $^{\bar{O}_{\Delta u}}$  برای پانلهای SC با لبههای دارای تکیه گاه ساده به ترتیب برابر 0/55، 0/79، 9/0، و 2/50 و COV بود. COV متناظر از 4 تا 11 درصد تغییر می کند.

جدول 6 این مقادیر پیشنهادی نهایی برای نقاط مهار تابع مقاومت استاتیک دوخطی ایدهآل <sup>T</sup>ep, <sup>7</sup>c<sub>A</sub>, <sup>7</sup>c<sub>P</sub> و <sup>L</sup> و <sup>6</sup> در پانلهای SC با شرایط مختلف را گزارش میدهد. مقادیر <sup>L</sup> و <sup>L</sup> و <sup>T</sup> و <sup>SC</sup> و SC با شرایط مختلف را گزارش میدهد. مقادیر <sup>L</sup> و <sup>L</sup> و <sup>SC</sup> و SC با شرایط مختلف را گزارش میدهد. مقادیر <sup>L</sup> و <sup>L</sup> و <sup>SC</sup> و <sup>SC</sup> و SC با محاسبه شد که شامل کشش گسیختگی SC با شرایط مختلف را گزارش میده. مولادی بود. قابلیت کشش دردسترس ممکن است بسته به تکنولوژیهای تولید بکار گرفته شده، بالاتر باشد.

### 3.5. تاثير پارامترها

تصاویر 9–116 پاسخهای بار–جابجایی مدلهای 1–27 جدول 4 را مقایسه می کند تا تاثیر پارامترهای متنوع را ارزشیابی نماید. هر تصویر این موارد را مقایسه می کند: (الف) پاسخهای  $\Delta - q$  و (ب) منحنیهای  $\Delta^{-Q-C_2}$  نرمال برای مدلها در گروههای ویژهای که تنها یک پارامتر در آنها تغییر می کند در حالی که همه پارامترهای دیگر نسبتا ثابت باقی می مانند. شناسههای مدل در تصاویر آمدهاند و پارامتر تغییرداده شده برای سادگی هایلایت شده است. به علاوه، تابع مقاومت دوخطی ایده آل که با استفاده از فاکتورهای ( $\Delta_{\Delta u}$ ,  $\bar{C}_{Pu}$ ,  $\bar{C}_{Ay}$ ,  $\bar{C}_{Pu}$ , and  $\bar{C}_{\Delta u}$ جدول 6 گزارش شده و برای مقایسه با منحنی  $\Delta^{-Q-2}$  در نظر گرفته شده است.

تصویر 9 پاسخهای <sup>Δ</sup>-۹ حاصل از تحلیلهای مدلهای 1-5 در جدول 4 را مقایسه میکند که در آن تنها ضخامت پانل از 12 به 48 اینچ تغییر کرده در حالی که پارامترهای باقیمانده طراحی یکسان هستند. همانطور که در تصویر 9 (الف) نشان داده شده، ظرفیتهای بار و جابجایی پانلهای SC با ضخامت t<sub>sc</sub> افزایش قابل توجهی دارد. منحنیهای  $\Lambda - q e^{\Delta - Q}$  بری این مدلها تقریبا قابل مقایسه هستند. به علاوه، تابع مقاومت دوخطی به خوبی با منحنیهای  $\Lambda^{-Q-Q}$ ، بویژه بعد از تسلیم، مقایسه میشود. سختی پیش از تسلیم تفاوت قابل توجهی با تابع مقاومت ایده آل دارد و به نظر می سد این تفاوت برای دیوارهای با ضخامت کوچکتر (sc) قابل توجهی با تابع مقاومت ایده آل دارد و به نظر می سد این تفاوت برای دیوارهای با ضخامت کوچکتر (sc) قابل توجهتر باشد. این روش،  $\Lambda_{\rm sc}$  برابر با 12 اینچ را به عنوان محدوده کاربردی تابع مقاومت شناسایی می کند. تصویر 10 پاسخهای  $\Lambda^{-Q}$  از تحلیلهای مدل 4 و 6–10 جدول 4 را مقایسه می کند که تنها نسبت $\Lambda_{\rm sc}$  از 12 به تعییر داده شده در حالی که همه پارامترهای باقیمانده ثابت نگه داشته شدند. همانطور که در تصویر 10 (الف) آمده، ظرفیتهای بار و جابجایی پانلهای SC به دلیل افزایش انعطاف پذیری، با نسبت می افزایش ای 10 (الف) مده، نظر برای  $\Lambda_{\rm sc}$  باز 10 بیشتر از همه قابل توجه بود. منحنیهای  $\Lambda^{-Q}$  و  $\Lambda^{-Q-2}$  برای این می کند. می می در حالی که همه پارامترهای باقیمانده ثابت نگه داشته شدند. همانطور که در تصویر معیر داده شده در حالی که همه پارامترهای باقیمانده ثابت نگه داشته شدند. همانطور که در تصویر می اله این باین برای می کند که تنها نسبت می افزایش می دارد مده می می می در معرف که و می می افزایش می دارد مده می می در تعویر ما راین این اله می کند و محاوی که در حال افزایش انعطاف پذیری، با نسبت می دار افزایش می از الفای آمده، ظرفیتهای بار و جابجایی پانلهای SC به حال افزایش انعطاف پذیری، با نسبت می در می می در می می در برش دچار گسیختگی شد. این بخش می کندی که کوچکترین نسبت  $L/t_{\rm sc}$  برای در که به جای خمش، در برش دچار گسیختگی شد. این بخش مدلی که کوچکترین نسبت در این در در در که به جای خمش، در برش دی در ترم می داد می در برش دی در می می می در می می در بخش

تصویر 11 پاسخهای  $\Delta - A$  از تحلیل مدلهای 4 و 11–12 جدول 4را مقایسه می کند که تنها تاب فشردگی بتن (f<sub>c</sub>) از 4 به ksi 6 تغییر داده شده در حالی که همه پارامترهای باقیمانده ثابت نگه داشته شدهاند. تاب فشردگی بتن (f<sub>c</sub>) از 4 به SC دارد. تابع مقاومت دوخطی فشردگی بتن (f<sub>c</sub>) تاثیر متوسطی روی ظرفیتهای بار و جابجایی، $\Delta - q$ ، پانلهای SC دارد. تابع مقاومت دوخطی به خوبی با منحنیهای می می مقاومت دو فی به خوبی با منحنیهای م

تصویر 13 پاسخهای  $\Delta - P$  از تحلیل مدلهای 4 و 16–18 جدول 4 را نشان میدهد که تنها نسبت آرماتور ورق ( $\rho_1$  از 13 پاسخهای 4/9 از 2/1 به 2/1 درصد تغییر می کند. بیشتر پارامترهای دیگر ثابت بودند اما نسبت آرماتور تیر بست ( $\rho_1$ ) نیز از

 $^{(s/t_p)}$  از نسبت لاغری صفحه  $^{(s/t_p)}$  از 10/3 به 14/4 تغییر یافت. نسبت لاغری صفحه  $^{(s/t_p)}$  و  $^{(s/t_p)}$  از ماتور مهار  $^{(\rho)}$  باید تغییر کند تا شروط دقیق مقطع حداقل AISC N690s 1-25 را برآورده کند. مانطور که قبلا ذکر شد. تصویر 13 (الف) نشان میدهد پاسخ بار-جابجایی پانلهای SC با نسبت آرماتور ورق ( $^{(\rho)}$  افزایش مییابد اما پاسخ به دلیل کاهش نسبت آرماتور مهار در مدلهای 16 و 17 و ناپایداری عددی در مدل 18 با گسیختگی برشی قطع شد. منحنیهای  $^{\Delta-P}$  و  $^{\Delta-Q-1}$  مشابه یکدیگر بودند و به خوبی با تابع مقاومت دوخطی پیش از خاتمه به دلیل گسیختگی برشی مقایسه شدند (به جای گسیختگی خمشی).

جدول 4: نتایج مطالعه پارامتری پانلهای SC

$ \frac{1}{P_{0}(kip)} = \frac{1}{A_{r}(kip)} = \frac{1}{A_{r}(kip)} = \frac{1}{A_{r}(kip)} = \frac{1}{A_{u}(kip)} = \frac{1}{A_{u}$		Model identifier	Analysis re	sults					Coefficient values						Notes
1         F+12-10-42-12-02-5-50         124         0.0252         854         1.17         1610         9.35         0.092         0.088         0.633         0.595         1.193         2.521           2         F+18-10-42-12-05-5-50         529         0.0375         1640         1.30         3820         1.39         0.092         0.088         0.540         0.516         1.238         2.370           3         F24-10-42-12-05-5-50         1240         0.1360         6380         2.00         15200         2.71         0.102         0.143         0.525         0.408         1.251         2.321           5         F48-10-42-12-05-5-50         961         0.0466         2460         0.21         3860         2.38         0.264         0.210         0.675         0.378         1.059         2.676         Shear failure           7         F36-54-21:20-55-50         1910         0.0755         3940         0.88         8870         11.9         0.174         0.6659         0.309         1.284         1.046         0.464         1.172         2.266           9         F36-12-42-12-05-5-50         1350         0.1260         8810         3.35         15300         2.34         0.171			Pcr (kip)	$\Delta_{cr}(in)$	P <sub>y</sub> (kip)	$\Delta_y$ (in)	$P_u$ (kip)	$\Delta_u$ (in)	CPcr	$C_{\Delta cr}$	C <sub>Py</sub>	$C_{\Delta y}$	$C_{Pu}$	$C_{\Delta u}$	
2       F-18-10-42-12-05-5-50       279       0.0375       1640       1.30       3820       1.39       0.062       0.088       0.540       0.516       1.285       2.370         3       F-24-10-42-12-05-5-50       1240       0.1360       6380       2.00       12500       27.1       0.102       0.143       0.525       0.408       1.285       2.321       Numerical instabil         5       F-48-10-42-12-05-5-50       1840       0.0466       2.400       0.232       2.83       0.085       0.80       0.523       0.361       1.028       2.214       Numerical instabil         6       F-36-3-42-12-05-5-50       1840       0.0466       2.400       0.213       3.860       1.38       0.244       0.114       0.649       0.582       1.460       3.494         8       F-36-54-2-12-05-5-50       1210       0.0788       5520       1.50       11400       1.58       0.111       0.064       0.568       0.442       1.173       2.246       1.534       Numerical instabil         10       F-36-10-42-12-0.5-50       1500       0.1170       6640       1.57       13300       2.34       0.111       0.057       0.451       1.218       2.277         12<	1	F-12-10-4.2-12-0.5-5-50	124	0.0252	854	1.17	1610	9.35	0.092	0.088	0.633	0.595	1.193	2.521	
3       F-24-10-42-12-05-5-50       559       0.0688       2240       1.47       6940       19.6       0.104       0.107       0.526       0.449       1.285       2.321         4       F-36-10-42-12-0.5-5-50       1240       0.0386       1130       2.35       22200       2283       0.085       0.080       0.523       0.361       1.002       2.211       Numerical instabil         6       F-36-10-42-12-0.5-5-50       1961       0.0466       2460       0.21       3860       2.38       0.264       0.210       0.675       0.378       1.059       2.676       Shear failure         7       F-36-54-21-20-55-50       1040       0.0575       3940       0.88       8870       1.19       0.171       0.144       0.649       0.582       1.400       3.494       1.524       Numerical instabil         10       F-36-64-21-20-55-50       1350       0.1260       8010       2.74       15600       2.61       0.0183       0.12       0.547       0.339       1.28       1.524       Numerical instabil         11       F-36-10-42-12-05-550       1300       0.0170       6540       1.57       14800       0.125       0.027       0.217       0.319       1.49 <t< td=""><td>2</td><td>F-18-10-4.2-12-0.5-5-50</td><td>279</td><td>0.0375</td><td>1640</td><td>1.30</td><td>3820</td><td>13.9</td><td>0.092</td><td>0.088</td><td>0.540</td><td>0.516</td><td>1.258</td><td>2.370</td><td></td></t<>	2	F-18-10-4.2-12-0.5-5-50	279	0.0375	1640	1.30	3820	13.9	0.092	0.088	0.540	0.516	1.258	2.370	
4       F-36-10-4.212-0.55-50       1240       0.1360       6380       2.00       15200       27.1       0.102       0.143       0.525       0.408       1.251       2.211         5       F-48-10-4.2-12-0.55-50       1840       0.0846       11300       2.35       22200       28.3       0.085       0.080       0.523       0.361       1.028       2.214       Numerical instabi         6       F-36-54-21-12-0.5-5.50       1040       0.0575       3.940       0.88       8870       11.9       0.171       0.144       0.649       0.582       1.460       3.494         7       F-36-54-21-12-0.5-550       1210       0.0788       5520       1.50       11400       15.8       0.124       0.106       0.568       0.442       1.173       2.256         9       F-36-12-42-12-0.5-550       1200       0.3290       8860       3.35       15300       2.61       0.083       0.11       0.567       0.451       1.218       2.277       Numerical instabil         11       F-36-10-42-12-0.5-450       1010       0.079       6160       1.57       13300       0.102       0.547       0.339       1.249       2.175         124       F-36-10-42-12-0.5-55	3	F-24-10-4.2-12-0.5-5-50	559	0.0688	2840	1.47	6940	19.6	0.104	0.107	0.526	0.449	1.285	2.452	
5       F-48-10-4.2-12-0.5-5-50       1840       0.0846       11300       2.35       22200       28.3       0.085       0.080       0.523       0.361       1.028       2.214       Numerical instabil         6       F-36-5-4.2-12-0.5-5-50       961       0.0466       2460       0.21       3860       1.19       0.171       0.144       0.649       0.582       1.460       3.494         7       F-36-4.2-12-0.5-5-50       1210       0.0788       5520       1.50       11400       15.8       0.124       0.106       0.568       0.442       1.173       2.256         9       F-36-14-2-12-0.5-5-50       1350       0.1260       8010       2.74       15600       26.3       0.111       0.084       0.597       0.391       1.284       1.524       Numerical instabil         10       F-36-10-4.2-12-0.5-450       1010       0.0785       6160       2.15       14800       0.123       0.102       0.547       0.301       1.095       1.76       Numerical instabil         13       F-36-10-4.2-12-0.5-450       1500       0.1170       6640       1.67       13300       18.0       0.123       0.102       0.547       0.330       1.095       1.76       Numerical instabi	4	F-36-10-4.2-12-0.5-5-50	1240	0.1360	6380	2.00	15200	27.1	0.102	0.143	0.525	0.408	1.251	2.321	
6       F.36-3-42-12-0.5-5-50       961       0.0466       2460       0.21       3860       2.38       0.264       0.210       0.675       0.378       1.059       2.676       Shear failure         7       F.36-54-212-0.5-5-50       1040       0.0575       3940       0.88       8870       119       0.171       0.144       0.649       0.582       1.460       3.494         8       F.36-54-212-0.5-5-50       1210       0.0778       5520       1500       2.63       0.111       0.084       0.659       0.309       1.284       1.524       Numerical instabi         10       F.36-10-4.2-12-0.5-6-50       1010       0.0785       6160       2.15       14800       2.61       0.083       0.11       0.507       0.451       1.218       2.277         12       F.36-10-4.2-12-0.5-6-50       1500       0.170       6640       1.67       13300       18.0       0.123       0.102       0.547       0.330       1.095       1.776       Numerical instabil         13       F.36-10-4.2-12-0.5-5-60       1490       0.1390       7210       3.31       16900       2.52       0.102       0.121       0.444       0.598       1.473       Numerical instabil	5	F-48-10-4.2-12-0.5-5-50	1840	0.0846	11300	2.35	22200	28.3	0.085	0.080	0.523	0.361	1.028	2.214	Numerical instability
7       F-36-54-21-20-55-50       1040       0.0575       3940       0.88       8870       11.9       0.171       0.144       0.649       0.582       1.460       3.494         8       F-36-64-21-20-55-50       1210       0.0788       5520       1.50       11400       15.8       0.124       0.106       0.568       0.442       1.173       2.256         9       F-36-12-42-12-05-5-50       2080       0.3290       8860       3.35       15300       23.4       0.171       0.092       0.729       0.219       1.259       0.885       Numerical instabi         11       F-36-10-42-12-05-6-50       1500       0.0775       6660       1.67       13300       18.0       0.123       0.102       0.547       0.30       1.99       1.776       Numerical instabi         13       F-36-10-42-12-05-5-50       1300       0.0979       6660       1.95       16700       27.9       0.097       0.098       0.476       0.399       1.49       2.175         14       F-36-10-42-12-05-560       1540       0.1480       6660       1.91       13700       15.5       0.098       0.125       0.422       0.373       0.868       1.473       Numerical instabi	6	F-36-3-4.2-12-0.5-5-50	961	0.0466	2460	0.21	3860	2.38	0.264	0.210	0.675	0.378	1.059	2.676	Shear failure
8       F-36-B4-21-20-5-5-50       1210       0.0788       5520       1.50       11400       15.8       0.124       0.106       0.568       0.442       1.13       2.256         9       F-36-12-42-12-05-5-50       1350       0.1260       8010       2.74       15600       26.3       0.111       0.084       0.659       0.029       1.284       1.524       Numerical instabi         11       F-36-10-42-12-0.5-5-50       100       0.0785       6160       2.15       14800       26.1       0.083       0.11       0.064       0.597       0.451       1.218       2.277         12       F-36-10-42-12-0.5-5-55       1300       0.0979       6360       1.95       16700       27.9       0.097       0.098       0.476       0.399       1.249       2.175         14       F-36-10-42-12-0.5-5-65       1540       0.1180       6660       1.91       13700       15.5       0.098       0.125       0.422       0.337       0.868       1.473       Numerical instabil         15       F-36-10-42-12-0.5-5.65       1540       0.1480       6660       1.91       13700       15.5       0.098       0.125       0.422       0.373       0.868       1.473       Numerical	7	F-36-5-4.2-12-0.5-5-50	1040	0.0575	3940	0.88	8870	11.9	0.171	0.144	0.649	0.582	1.460	3.494	
9       F-36-12-42-12-05-5-50       1350       0.1260       8010       2.74       15600       26.3       0.111       0.084       0.659       0.309       1.284       1.524       Numerical instabil         10       F-36-15-4.212-0.5-5-50       2080       0.3290       8860       3.35       15300       23.4       0.171       0.092       0.729       0.219       1.259       0.885       Numerical instabil         11       F-36-10-4.212-0.5-4-50       1010       0.0785       6160       2.15       14800       26.1       0.083       0.12       0.547       0.330       1.095       1.776       Numerical instabil         13       F-36-10-4.212-0.5-5-50       1300       0.0979       6360       1.95       16700       27.9       0.097       0.098       0.476       0.399       1.249       2.175         14       F-36-10-4.2-12-0.5-560       1490       0.1390       7210       3.31       16900       25.2       0.102       0.121       0.444       0.598       1.159       1.942       Numerical instabil         15       F-36-10-4.2-12-0.5-565       1540       0.1480       6660       1.91       13700       15.5       0.998       0.125       0.422       0.373 <td< td=""><td>8</td><td>F-36-8-4.2-12-0.5-5-50</td><td>1210</td><td>0.0788</td><td>5520</td><td>1.50</td><td>11400</td><td>15.8</td><td>0.124</td><td>0.106</td><td>0.568</td><td>0.442</td><td>1.173</td><td>2.256</td><td></td></td<>	8	F-36-8-4.2-12-0.5-5-50	1210	0.0788	5520	1.50	11400	15.8	0.124	0.106	0.568	0.442	1.173	2.256	
10       F-36-15-4.2-12-0.5-5-50       2080       0.3290       8860       3.35       15300       23.4       0.171       0.092       0.729       0.219       1.259       0.885       Numerical instabil         11       F-36-10-4.2-12-0.5-4-50       1010       0.0785       6160       2.15       14800       26.1       0.083       0.1       0.507       0.451       1.218       2.277         12       F-36-10-4.2-12-0.5-555       1300       0.0979       6660       1.95       11600       27.9       0.079       0.098       0.476       0.399       1.249       2.175       Numerical instabil         13       F-36-10-4.2-12-0.5-565       1540       0.1480       6660       1.91       13700       15.5       0.098       0.122       0.476       0.399       1.49       2.175         14       F-36-10-4.2-12-0.5-565       1540       0.1480       6660       1.91       13700       15.5       0.098       0.122       0.422       0.373       0.868       1.473       Numerical instabil         16       F-36-10-2.1-12-0.5-550       749       0.0282       2820       0.92       3890       8.04       0.123       0.027       0.464       0.238       0.64       1.504	9	F-36-12-4.2-12-0.5-5-50	1350	0.1260	8010	2.74	15600	26.3	0.111	0.084	0.659	0.309	1.284	1.524	Numerical instability
11       F-36-10-4.2-12-0.5-4-50       1010       0.0785       6160       2.15       14800       26.1       0.083       0.11       0.507       0.451       1.218       2.277       Numerical instabil         13       F-36-10-42-12-0.5-5-50       1300       0.0979       6360       1.95       1.6700       27.9       0.097       0.098       0.476       0.399       1.249       2.175       Numerical instabil         14       F-36-10-42-12-0.5-5-60       1490       0.1490       6660       1.91       13700       15.5       0.098       0.121       0.494       0.598       1.159       1.49       1.159       1.477       Numerical instabil         16       F-36-10-42-12-0.5-5-60       1540       0.1480       6660       1.91       13700       15.5       0.098       0.123       0.422       0.373       0.868       1.473       Numerical instabil         17       F-36-10-42-12-0.5-5-50       749       0.0282       2820       0.92       3890       8.04       0.123       0.027       0.464       0.238       0.64       1.504       \$hear failure         18       F-36-10-21-60-55-50       1320       0.1160       6820       1.80       12800       12.3       0.093	10	F-36-15-4.2-12-0.5-5-50	2080	0.3290	8860	3.35	15300	23.4	0.171	0.092	0.729	0.219	1.259	0.885	Numerical instability
12       F-36-10-4.2-12-0.5-6-50       1500       0.1170       6640       1.67       13300       18.0       0.123       0.102       0.547       0.330       1.095       1.776       Numerical instabil         13       F-36-10-4.2-12-0.5-5-55       1300       0.0979       6360       1.95       16700       27.9       0.097       0.098       0.476       0.399       1.249       2.175         14       F-36-10-4.2-12-0.5-5-65       1540       0.1480       6660       1.91       13700       15.5       0.098       0.125       0.422       0.333       0.868       1.473       Numerical instabil         16       F-36-10-2.1-12-0.5-5-65       1540       0.1480       6660       1.91       13700       15.5       0.098       0.125       0.422       0.333       0.868       1.473       Numerical instabil         17       F-36-10-2.1-12-0.5-5-50       749       0.0282       2820       0.92       3890       8.40       0.151       0.102       0.544       0.355       0.857       0.942       Shear failure         17       F-36-10-2.1-16-0.5-5-50       1320       0.1160       6820       1.80       12800       12.3       0.093       0.131       0.481       0.392       <	11	F-36-10-4.2-12-0.5-4-50	1010	0.0785	6160	2.15	14800	26.1	0.083	0.1	0.507	0.451	1.218	2.277	
13       F-36-10-4.2-12-0.5-5-55       1300       0.0979       6360       1.95       16700       27.9       0.097       0.098       0.476       0.399       1.249       2.175         14       F-36-10-4.2-12-0.5-5-65       1540       0.1390       7210       3.31       16900       25.2       0.102       0.121       0.494       0.598       1.159       1.942       Numerical instability         15       F-36-10-4.2-12-0.5-5-65       1540       0.1480       6660       1.91       13700       15.5       0.098       0.125       0.422       0.373       0.868       1.473       Numerical instability         16       F-36-10-2.1-12-0.5-5-50       749       0.0282       2820       0.92       3800       8.44       0.123       0.027       0.464       0.386       0.857       0.942         18       F-36-10-2.1-16-0.5-5-50       1320       0.1160       6820       1.80       12800       12.3       0.093       0.131       0.481       0.392       0.903       1.429         19       F-36-10-2.1-24-0.5-5-50       1310       0.1190       3690       1.54       4860       5.02       0.216       0.066       0.607       0.304       0.800       0.752       0.569	12	F-36-10-4.2-12-0.5-6-50	1500	0.1170	6640	1.67	13300	18.0	0.123	0.102	0.547	0.330	1.095	1.776	Numerical instability
14       F-36-10-4.2-12-0.5-5-60       1490       0.1390       7210       3.31       16900       25.2       0.102       0.121       0.494       0.598       1.159       1.942         15       F-36-10-4.2-12-0.5-5-65       1540       0.1480       6660       1.91       13700       15.5       0.098       0.125       0.422       0.373       0.868       1.473       Numerical instabi         16       F-36-10-2.1-12-0.5-5-50       749       0.0282       2820       0.92       3800       8.04       0.123       0.027       0.464       0.238       0.64       1.504       Shear failure         17       F-36-10-2.1-16-0.5-5-50       1320       0.1160       6820       1.80       12800       12.3       0.093       0.131       0.481       0.392       0.903       1.429         19       F-36-10-2.1-24-0.5-5-50       1310       0.1190       3690       1.54       4860       5.02       0.216       0.066       0.607       0.304       0.800       0.752         20       F-36-10-2.1-20-0.63-5-50       982       0.0619       2160       0.43       3680       4.30       0.162       0.046       0.356       0.144       0.606       0.851         21	13	F-36-10-4.2-12-0.5-5-55	1300	0.0979	6360	1.95	16700	27.9	0.097	0.098	0.476	0.399	1.249	2.175	
15       F-36-10-42-12-0.5-5-65       1540       0.1480       6660       1.91       13700       15.5       0.098       0.125       0.422       0.373       0.868       1.473       Numerical instabil         16       F-36-10-21-12-0.5-5-50       749       0.0282       2820       0.92       3890       8.04       0.123       0.027       0.464       0.238       0.64       1.504       Shear failure         17       F-36-10-21-12-0.5-5-50       1530       0.1400       5470       1.79       8680       7.34       0.151       0.020       0.365       0.857       0.942       0.942       0.93       0.131       0.481       0.325       0.857       0.942       0.942       0.93       0.131       0.481       0.320       0.935       0.857       0.942       0.942       0.93       0.131       0.481       0.325       0.857       0.942       0.942       0.933       0.131       0.481       0.325       0.935       0.935       0.942       0.933       0.140       0.93       0.133       0.66       0.667       0.304       0.800       0.752       0.690       0.857       0.649       0.555       0.690       0.857       0.640       0.552       0.752       0.660	14	F-36-10-4.2-12-0.5-5-60	1490	0.1390	7210	3.31	16900	25.2	0.102	0.121	0.494	0.598	1.159	1.942	
16       F-36-10-2.1-12-0.5-5-50       749       0.0282       2820       0.92       3890       8.04       0.123       0.027       0.464       0.238       0.64       1.504       Shear failure         17       F-36-10-3.5-14.4-0.5-5-50       1530       0.1400       5470       1.79       8680       7.34       0.151       0.102       0.540       0.365       0.857       0.942         18       F-36-10-4.9-10.3-0.5-5-50       1320       0.1160       6820       1.80       12800       12.3       0.093       0.131       0.481       0.392       0.903       1.429         19       F-36-10-2.1-24-0.5-5-50       1310       0.1190       3690       1.54       4860       5.02       0.216       0.066       0.607       0.304       0.800       0.752         20       F-36-10-2.1-24-0.5-5-50       788       0.0592       2160       0.43       3650       4.30       0.159       0.045       0.379       0.129       0.502       0.823         21       F-36-10-2.1-20-1.04-5-50       982       0.0619       2160       0.43       3500       3.45       0.159       0.045       0.379       0.129       0.502       0.823         22       F-36-10-2.1-20-1.04-5-	15	F-36-10-4.2-12-0.5-5-65	1540	0.1480	6660	1.91	13700	15.5	0.098	0.125	0.422	0.373	0.868	1.473	Numerical instability
17       F-36-10-3.5-14.4-0.5-5-50       1530       0.1400       5470       1.79       8680       7.34       0.151       0.102       0.540       0.365       0.857       0.942         18       F-36-10-4.9-10.3-0.5-5-50       1320       0.1160       6820       1.80       12800       12.3       0.933       0.131       0.481       0.392       0.903       1.429         19       F-36-10-2.1-24-0.5-5-50       1310       0.1190       3690       1.54       4860       5.02       0.216       0.066       0.607       0.304       0.800       0.752         20       F-36-10-2.1-24-0.5-5-50       788       0.0532       3450       1.10       4830       4.58       0.130       0.033       0.568       0.232       0.795       0.690         21       F-36-10-2.1-20-0.63-5-50       982       0.0619       2160       0.43       3050       3.45       0.159       0.045       0.379       0.129       0.60       0.881         22       F-36-10-2.1-20-1.46-5-50       997       0.0592       2060       0.38       2740       2.83       0.164       0.043       0.339       0.135       0.451       0.752         23       F-36-10-2.1-20-1.46-5-50       997	16	F-36-10-2.1-12-0.5-5-50	749	0.0282	2820	0.92	3890	8.04	0.123	0.027	0.464	0.238	0.64	1.504	Shear failure
18       F-36-10-4.9-10.3-0.5-5-50       1320       0.1160       6820       1.80       12800       12.3       0.093       0.131       0.481       0.392       0.903       1.429         19       F-36-10-2.1-16-0.5-5-50       1310       0.1190       3690       1.54       4860       5.02       0.216       0.066       0.607       0.304       0.800       0.752         20       F-36-10-2.1-24-0.5-5-50       788       0.0532       3450       1.10       4830       4.58       0.130       0.033       0.566       0.232       0.795       0.690         21       F-36-10-2.1-20-0.63-5-50       982       0.0619       2160       0.43       3600       4.30       0.162       0.046       0.356       0.144       0.606       0.851         22       F-36-10-2.1-20-1.46-5-50       984       0.0592       2060       0.38       2740       2.83       0.164       0.043       0.339       0.135       0.451       0.752         23       F-36-10-2.1-20-1.46-5-50       997       0.0595       2060       0.38       2740       2.83       0.164       0.043       0.339       0.135       0.451       0.752         24       P-12-10-4.2-12-0.5-5-50       89	17	F-36-10-3.5-14.4-0.5-5-50	1530	0.1400	5470	1.79	8680	7.34	0.151	0.102	0.540	0.365	0.857	0.942	
19       F-36-10-2.1-16-0.5-5-50       1310       0.1190       3690       1.54       4860       5.02       0.216       0.066       0.607       0.304       0.800       0.752         20       F-36-10-2.1-24-0.5-5-50       788       0.0353       3450       1.10       4830       4.58       0.130       0.066       0.607       0.304       0.800       0.752         21       F-36-10-2.1-20-0.63-5-50       982       0.0619       2160       0.43       3680       4.30       0.162       0.046       0.356       0.144       0.666       0.851         22       F-36-10-2.1-20-1.46-5-50       964       0.0592       2060       0.38       2740       2.83       0.164       0.043       0.339       0.159       0.502       0.823         23       F-36-10-2.1-20-1.46-5-50       997       0.0595       2060       0.38       2740       2.83       0.164       0.043       0.339       0.135       0.451       0.752         24       P-12-10-4.2-12-0.5-5-50       89       0.0401       837       1.61       1530       9.73       0.066       0.197       0.620       0.835       1.133       2.761         25       P-24-10-4.2-12-0.5-5-50       371 <td< td=""><td>18</td><td>F-36-10-4.9-10.3-0.5-5-50</td><td>1320</td><td>0.1160</td><td>6820</td><td>1.80</td><td>12800</td><td>12.3</td><td>0.093</td><td>0.131</td><td>0.481</td><td>0.392</td><td>0.903</td><td>1.429</td><td></td></td<>	18	F-36-10-4.9-10.3-0.5-5-50	1320	0.1160	6820	1.80	12800	12.3	0.093	0.131	0.481	0.392	0.903	1.429	
20         F-36-10-2.1-24-0.5-5-50         788         0.033         3450         1.10         4830         4.58         0.130         0.033         0.568         0.232         0.795         0.690           21         F-36-10-2.1-20-0.63-5-50         982         0.0619         2160         0.43         3680         4.30         0.162         0.046         0.356         0.144         0.606         0.851           22         F-36-10-2.1-20-1.04-5-50         964         0.0592         2300         0.41         3050         3.45         0.159         0.045         0.379         0.129         0.502         0.823           23         F-36-10-2.1-20-1.46-5-50         967         0.0595         2060         0.38         2740         2.83         0.164         0.045         0.379         0.129         0.502         0.823           24         P-12-10-4.2-12-0.5-5-50         89         0.0401         837         1.61         1530         9.73         0.066         0.197         0.620         0.835         1.133         2.761           25         P-24-10-4.2-12-0.5-5-50         371         0.0800         2900         2.58         5360         15.2         0.069         0.187         0.537         0.772	19	F-36-10-2.1-16-0.5-5-50	1310	0.1190	3690	1.54	4860	5.02	0.216	0.066	0.607	0.304	0.800	0.752	
21       F-36-10-2.1-20-0.63-5-50       982       0.0619       2160       0.43       3680       4.30       0.162       0.046       0.356       0.144       0.606       0.851         22       F-36-10-2.1-20-1.04-5-50       964       0.0592       2300       0.41       3050       3.45       0.159       0.045       0.379       0.129       0.502       0.823         23       F-36-10-2.1-20-1.46-5-50       997       0.0595       2060       0.38       2740       2.83       0.164       0.043       0.339       0.135       0.451       0.752         24       P-12-10-4.2-12-0.5-5-50       89       0.0401       837       1.61       1530       9.73       0.066       0.197       0.620       0.835       1.133       2.761         25       P-24-10-4.2-12-0.5-5-50       371       0.0800       2900       2.58       5360       15.2       0.669       0.187       0.537       0.772       0.993       2.462         26       P-36-10-4.2-12-0.5-5-50       1050       0.1810       6320       3.78       11100       2.01       0.086       0.224       0.523       0.779       0.914       2.358         27       P-48-10-4.2-12-0.5-5-50       10640	20	F-36-10-2.1-24-0.5-5-50	788	0.0353	3450	1.10	4830	4.58	0.130	0.033	0.568	0.232	0.795	0.690	
22         F-36-10-2.1-20-1.04-5-50         964         0.0592         2300         0.41         3050         3.45         0.159         0.045         0.379         0.129         0.502         0.823           23         F-36-10-2.1-20-1.46-5-50         997         0.0595         2060         0.38         2740         2.83         0.164         0.043         0.339         0.135         0.502         0.823           24         P-12-10-4.2-12-0.5-5-50         89         0.0401         837         1.61         1530         9.73         0.066         0.197         0.620         0.835         1.133         2.761           25         P-24-10-4.2-12-0.5-5-50         371         0.0800         2900         2.58         5360         15.2         0.669         0.187         0.537         0.772         0.993         2.462           26         P-36-10-4.2-12-0.5-5-50         1050         0.1810         6320         3.78         11100         2.01         0.086         0.224         0.523         0.779         0.914         2.358           27         P-48-10-4.2-12-0.5-5-50         10640         0.1720         11300         4.99         18800         26.1         0.076         0.182         0.523 <td< td=""><td>21</td><td>F-36-10-2.1-20-0.63-5-50</td><td>982</td><td>0.0619</td><td>2160</td><td>0.43</td><td>3680</td><td>4.30</td><td>0.162</td><td>0.046</td><td>0.356</td><td>0.144</td><td>0.606</td><td>0.851</td><td></td></td<>	21	F-36-10-2.1-20-0.63-5-50	982	0.0619	2160	0.43	3680	4.30	0.162	0.046	0.356	0.144	0.606	0.851	
23         F-36-10-2.1-20-1.46-5-50         997         0.0595         2060         0.38         2740         2.83         0.164         0.043         0.339         0.135         0.451         0.752           24         P-12-10-4.2-12-0.5-5-50         89         0.0401         837         1.61         1530         9.73         0.066         0.197         0.620         0.835         1.133         2.761           25         P-24-10-4.2-12-0.5-5-50         371         0.0800         2900         2.58         5360         15.2         0.069         0.187         0.537         0.772         0.93         2.462           26         P-36-10-4.2-12-0.5-5-50         1050         0.1810         6320         3.78         11100         2.01         0.086         0.224         0.523         0.779         0.914         2.358           27         P-48-10-4.2-12-0.5-5-50         10640         0.1720         11300         4.99         18800         26.1         0.076         0.182         0.523         0.767         0.870         2.411	22	F-36-10-2.1-20-1.04-5-50	964	0.0592	2300	0.41	3050	3.45	0.159	0.045	0.379	0.129	0.502	0.823	
P4         P-12-10-4.2-12-0.5-5-50         89         0.0401         837         1.61         1530         9.73         0.066         0.197         0.620         0.835         1.133         2.761           25         P-24-10-42-12-05-5-50         371         0.0800         2900         2.58         5360         15.2         0.069         0.187         0.537         0.772         0.993         2.462           26         P-36-10-42-12-05-5-50         1050         0.1810         6320         3.78         1100         2.01         0.086         0.224         0.520         0.779         0.914         2.358           27         P-48-10-42-12-05-5-50         1640         0.1720         11300         4.99         18800         26.1         0.076         0.182         0.523         0.767         0.870         2.411	23	F-36-10-2.1-20-1.46-5-50	997	0.0595	2060	0.38	2740	2.83	0.164	0.043	0.339	0.135	0.451	0.752	
25         P-24-10-42-12-0.5-5-50         371         0.0800         2900         2.58         5360         15.2         0.069         0.187         0.537         0.772         0.93         2.462           26         P-36-10-42-12-05-5-50         1050         0.1810         6320         3.78         11100         20.1         0.086         0.224         0.520         0.779         0.914         2.358           27         P-48-10-42-12-05-5-50         1640         0.1720         11300         4.99         18800         26.1         0.076         0.182         0.523         0.767         0.870         2.411	24	P-12-10-4.2-12-0.5-5-50	89	0.0401	837	1.61	1530	9,73	0.066	0.197	0.620	0.835	1.133	2,761	
26 P-36-10-4.2-12-0.5-5-50 1050 0.1810 6320 3.78 11100 20.1 0.086 0.224 0.520 0.779 0.914 2.358 27 P-48-10-4.2-12-0.5-5-50 1640 0.1720 11300 4.99 18800 26.1 0.076 0.182 0.523 0.767 0.870 2.411	25	P-24-10-4.2-12-0.5-5-50	371	0.0800	2900	2.58	5360	15.2	0.069	0.187	0.537	0.772	0.993	2.462	
27 P-48-10-4.2-12-0.5-5-50 1640 0.1720 11300 4.99 18800 26.1 0.076 0.182 0.523 0.767 0.870 2.411	26	P-36-10-4.2-12-0.5-5-50	1050	0.1810	6320	3.78	11100	20.1	0.086	0.224	0.520	0.779	0.914	2.358	
	27	P-48-10-4.2-12-0.5-5-50	1640	0.1720	11300	4.99	18800	26.1	0.076	0.182	0.523	0.767	0.870	2.411	

جدول 5: ارزشیابی آماری ضرایب نقطه مهار برای تابع مقاومت استاتیک

تکيهگاه ساده					 بت	لبەھاى ثا			چک ا	ثابت (کو	لبەھاي	
	Cpy	⊾∆y	$C_{Pu}$	$C_{\Delta u}$	$C_{Py}$	$C_{\Delta y}$	$C_{Pu}$	$C_{\Delta u}$	$C_{Py}$	$C_{\Delta y}$	$C_{Pu}$	$C_{\Delta u}$
μ	0.55	0.79	0.98	2.50	0.53	0.36	1.02	1.74	0.55	0.49	1.25	2.42
σ	0.04	0.03	0.1	0.16	0.10	0.14	0.28	0.76	0.06	0.08	0.08	0.41
COV	0.08	0.04	0.11	0.07	0.19	0.38	0.27	0.44	0.11	0.16	0.07	0.17

### جدول 6: ضرايب ميانگين نقاط مهار تابع مقاومت ايدهآل

🔍 حالت تکیهگاه	$\bar{C}_{Py}$	$\bar{C}_{\Delta y}$	$\bar{C}_{Pu}$	$\bar{C}_{\Delta u}$
لبەھاى ثابت	0.55	0.49	1.25	2.42
ts تکیهگاههای ساده	0.55	0.79	0.98	2.50







SC تصویر 15: تاثیر  $S/t_{sc}$  روی رفتار بار-جابجایی پانلهای

جدول 7: فاکتورهای جرم برای بار متمرکز مرکزی روی پانلهای SC مربع

K <sub>MP</sub>	K <sub>ME</sub>	حالت تکیهگاه
0/10	0/14	لبەھاى ثابت
0/10	0/20	تکیهگاههای ثابت



### تصویر 16: تاثیر شرایط تکیهگاه روی رفتار بار-جابجایی پانلهای SC

### جدول 8: نتایج مطالعه اثر پانل SC

Model number	$R_y$ (kips)	k1 (kip/in)	k2 (kip/in)	W <sub>panel</sub> (kips)	$X_{FEM}$ (in)	X <sub>SDOF</sub> (in)	R <sub>FEM</sub> (kips)	R <sub>SDOF</sub> (kips)
F-36-10-4.2-12-0.5-5-50	6640	2640	330	417	4.24	4.29	7590	6640
F-36-10-4.2-12-0.5-4-50	6640	2620	330	417	4.19	4.30	7620	6640
F-36-10-4.2-12-0.5-6-50	6640	2660	330	417	4.29	4.28	7900	6640
F-36-10-4.2-12-0.5-5-65	8630	2640	330	417	4.08	3.91	7910	8630
P-36-10-4.2-12-0.5-5-50	6690	1650	280	417	4.19	4.97	8030	6690
F-36-15-4.2-12-0.5-5-50	9960	1760	220	939	4.21	3.15	8070	5540

تصویر 14 پاسخهای  $\Delta - q$  از تحلیل مدلهای 4، 19 و 20 در جدول 4 را مقایسه می کند که تنها نسبت لاغری ( $\rho$ ) (s/t<sub>p</sub>) از 12 به 24 تغییر داده شد در حالی که بیشتر پارامترهای دیگر ثابت باقی ماند. نسبت آرماتور ورق ( $\rho$ ) برابر با 1/2 درصد بود. همه مدلهای پانل SC در حالت برش دچار برابر با 1/2 درصد و نسبت آرماتور مهار ( $\rho$ ) برابر با 1/10 درصد بود. همه مدلهای پانل SC در حالت برش دچار گسیختگی شدند و منحنیهای  $\Delta - q$  و  $\Delta^{-Q-2}$  به دلیل خاتمه زودهنگام در اثر گسیختگی برشی، به خوبی با دچار گسیختگی شدند و منحنیهای  $\Delta - q$  و  $\Delta^{-Q-2}$  به دلیل خاتمه زودهنگام در اثر گسیختگی برشی، به خوبی با تابع مقاومت دوخطی قابل مقایسه نبودند. تصویر 15پاسخهای  $\Delta - q$  از تحلیل مدلهای 4 را 12. در حالت برش مقایسه می کند که تنها نسبت فاصله تیر بست ( $s/t_s$ ) از 3/30 به 1/4 تغییر داده شد در حالی که بیشتر پارامترهای دیگر ثابت نگه داشته شدند. نسبت آرماتور ورق فولادی ( $\rho$ ) برابر با 2/1 درصد و لاغری صفحه ( $s/t_p$ ) برامترهای دیگر ثابت نگه داشته شدند. نسبت آرماتور ورق فولادی ( $\rho$ ) برابر با 2/1 درصد و لاغری صفحه ( $s/t_p$ ) مقایسه نیز در حالی تعییر داده شد در حالی که بیشتر پارامترهای دیگر ثابت نگه داشته شدند. نسبت آرماتور ورق فولادی ( $\rho$ ) برابر با 2/1 درصد و لاغری صفحه ( $s/t_p$ ) برامترهای دیگر ثابت نگه داشته شدند. نسبت آرماتور ورق فولادی ( $\rho$ ) برابر با 2/1 درصد و لاغری صفحه ( $s/t_p$ ) برابر با 20 بود اما نسبت آرماتور بست ( $\rho$ ) به 20/0 کاهش یافت. همانطور که انتظار می دفت، این برابر با 20 بود اما نسبت آرماتور بست ( $\rho$ ) به 20/0 کاهش یافت. همانطور که انتظار می دفت، این مدلها نیز در حالت برش دچار گسیختگی شدند و منحنیهای  $\Delta^{-Q-2}$  به دلیل خاتمه زودهنگام در اثر گسیختگی مدلها نیز در حالت برش دچار گسیختگی شدند.

تصویر 16 پاسخهای  $\Delta^{-q}$  از تحلیل مدلهای 24–27 در جدول 4 را مقایسه می کند که سر آن تکیه گاه ساده داشت. ضخامت دیوار (tsc) از 12 به 48 اینچ تغییر می کرد در حالی که باقیمانده پارامترهای طراحی یکسان باقی ماندند. همانطور که در تصویر 16 (الف) نشان داده شده، ظرفیتهای بار و جابجایی پانلهای SC افزایش قابل توجهی با  $t_{sc}$  دارد. منحنیهای  $\Delta^{-q}$  و  $\Delta^{-Q-q}$  برای این مدلها نسبتا قابل مقایسه بود. تابع مقایسه دوخطی قابل توجهی با  $t_{sc}$  دارد. منحنیهای  $\Delta^{-q}$  و  $\Delta^{-q-q}$  برای این مدلها نسبتا قابل مقایسه بود. تابع مقایسه دوخطی با یکه با استفاده از ضرایب شرایط انتهای با تکیه گاه ساده در جدول 6 تهیه شد، به خوبی با محنیهای  $\Delta^{-q-q}$ ، بویژه مع با استفاده از ضرایب شرایط انتهای با تکیه گاه ساده در جدول 6 تهیه شد، به خوبی با محنیهای محاور در و به نظر مع با در این مدلها نسبتا قابل مقایسه بود. تابع مقایسه دوخطی بعد از تسلیم، قابل مقایسه است. سختی پیش از تسلیم تا حد زیادی با تابع مقاومت ایده آل تفاوت دارد و به نظر می رسد این تفاوت برای دیوارهای با عود تابع مقاوت دارد و به نظر

### 6. تحليل SDOF ديوارهاى SC

### 1.6. فاكتور انتقال جرم

فاکتور انتقال جرم،  $K_M$ ، برای پانل RC با لبههای ثابت و بار متمرکز عملکننده در مرکز برابر با 0/16 است (جامعه مهندسین عمران آمریکا، 1980). مقدار  $K_M$  برای بار متمرکز فعال در مرکز پانل RC با لبههای تکیهگاه ساده در مقالات ذکر نشده است اما میتوان آن را با استفاده از شکل منحرفشده (x,y)، به صورتی که در معادله (6) آمده، محاسبه کرد. شکل منحرفشده، الگوی ترک و خطوط تسلیم برای پانلهای SC مشابه مواردی بود که برای پانلهای RC حاصل شد اما تابع مقاومت استاتیک برای پانلهای SC بعد از تسلیم دوخطی همراه با سختشدگی است (تصویر 8) که با تابع مقاومت الاستوپلاستیک به کار رفته برای پانلهای RC تفاوت داد (تصویر 2). بنابراین، فاکتورهای تبدیل جرم، K<sub>M</sub>، برای پانلهای SC با استفاده از معادله (6) برای هر دو محاسبه گردید (1) پانلهای SC با لبههای ثابت و (2) پانلهای SC با لبههای دارای تکیهگاه ساده.

از آنجایی که پاسخهای نرمال شده  $^{C_P-C_A}$  برای پانلهای SC با پارامترهای جنس و هندسه مختلف، مشابه یکدیگر بود، KM با استفاده از یک مدل (مدل 4) برای پانلهای با لبههای ثابت و با یک مدل دیگر (مدل 24) برای پانلهای با لبههای دارای تکیهگاه ساده محاسبه گردید. KM به صورت عددی با ضریب مربع انحراف هر گره در صفحه مرکزی مدل در مساحت انشعابی گره محاسبه گردید. KM برای هر مدل دو بار محاسبه گردید: (1) در بازه الاستیک پاسخ (بعد از رویداد ترکبرداری بتن الف اما پیش از رویداد تسلیم ب) و (2) در بازه غیرالاستیک پاسخ (بعد از رویداد تسلیم ب اما پیش از رویداد گسیختگی ج). مقادیر حاصل از KM (بازه الاستیک) و KM (بازه غیرالاستیک) در جدول 7 برای هر دو پانل با لبههای ثابت و دارای تکیهگاه ساده نشان داده شدهاند.

### 2.6. محدوديتها

مدل SDOF برای محاسبه انحراف پانلهای SC در معرض بارگذاری فشردنده یا تکانشی به کار میرود. پاسخ محاسبه شده به تابع مقاومت مفروض، R(y) بستگی دارد و انحراف حداکثر برای برآورد انعطاف موردنیاز جابجایی و ظرفیت چرخش در سازه های پانل به کار میرود. تابع مقاومت، R(y)، دربردارنده رفتار خمشی و حالت مرتبط حد تسلیم فولاد و حالت گسیختگی فولاد است. این تابع دربردارنده حالتهای شکست برشی نیست زیرا آنها همانطور که در تصاویر 14 و 15 آمده، غیرانعطاف پذیر هستند. همانطور که قبلا ذکر شد، مدلهای با حالتهای شکستگی برشی از محاسبه ضراب میانگین  $\bar{c}_{Py}$ ,  $\bar{c}_{Ay}$ ,  $\bar{c}_{Pu}$  و  $u \Delta^{5}$  مورد استفاده برای تعریف تابع مقاومت استاتیک حذف شدند.

مدل SDOF عملکرد ساختاری سازه پانل (رفتار خمشی یا برشی) را ارزشیابی نمی کند. معادله حرکت SDOF به صورت عددی حل می شود تا سوابق زمان جابجایی و مقاومت محاسبه گردد. می توان مقاومت حداکثر را برای بر آورد نیروی برشی نزدیک لبه های پانل به کار برد. این پانل را می توان به صورتی طراحی و توصیف کرد که در برابر این نیروی برشی حداکثر یا نیروی برشی مرتبط با مقاومت نهایی، R<sub>u</sub>، مقاومت کند (وزارت دفاع آمریکا، 2008). روش SDOF دربردارنده شکستگی برشی تورفتگی بتن در مجاور بار ضربهای نیست و این ملاحظه طراحی باید جداگانه از طریق تحلیل SDOF چک شود.

### 3.6. مقايسه نتايج تحليل ضربه

پاسخ پانلهای SC در معرض ضربه موشک (دینامیک) با استفاده از مدلهای المان محدود که قبلا توصیف گردید، محاسبه شد که در آن مدلها اندکی اصلاح شدند تا شامل اثرات سرعت کشش روی مواد بتنی و فولادی باشند. اثرات سرعت کشش بتن با استفاده از اثرات سرعت داخلی در مدل بتن وینفریث در نظر گرفته شد. تنها ویژگی ماده که برای این کار تغییر داده شد انرژی شکست (Gf) بود که به جای پهنای دهانه شکاف (W)، مستقیما به عنوان ورودی تهیه شد. اثرات سرعت کشش برای فولاد با استفاده از منحنی که سرعت کشش را به فاکتور افزایش اعمال شده به تاب ارتجاعی ارتباط میداد، در نظر گرفته شد (وزارت دفاع آمریکا، 2008). مدلهای المان محدود برای ضربه موشک، قطعه شکننده استوانه از 9500 پوندی با قطر 94 اینچ و سرعت اولیه 150 فوت/ثانیه تحلیل شد. جدول 8 شامل شناسه و شماره مد شش پانل SC است که برای ضربه پرتابه دینامیک تحلیل شدند. این پانلهای SC از موارد موجود در مطالعات پارامتری پیشین با جزئیات کاملی که در جدول 3 آمده انتخاب شدند.

پاسخ این پانلهای SC در معرض ضربه موشک دینامیک نیز با استفاده از مدل SDOF که قبلا توصیف شد محاسبه گردید. نیروی اعمال شده به مدل SDOF، یعنی (F(t)، از نیروی تماس پرتابه مدل المان محدود به دست آمد که تقریبا برای همه مدلها مشابه بود. (F(t) مقدار اوج 120000 kips را دارا بوده و طی تقریبا 1 میلی ثانیه به صفر کاهش یافت. تابع مقاومت هر مدل براساس پرتابههای مقطع عرضی آن که در جدول 3 فهرست شده محاسبه گردید و شامل فاکتورهای افزایش دینامیک (DIF) برای c f و F حاصل از آن بود (وزارت دفاع آمریکا، 2008). مقادیر محاسبه شده بره سختی اولیه ki سختی پس از تسلیم kg و وزن پانل Wpanel در جدول 8 آمده است.

نتایج تحلیلهای المان محدود و تحلیلهای SDOF برحسب جابجایی حداکثر ( $X_{
m SDOF}$  و  $X_{
m FEM}$ ) و نیروی کال  $R_{
m FEM}$  و  $R_{
m FEM}$  و  $R_{
m SDOF}$  و نیروی کال  $R_{
m FEM}$  واکنش ( $R_{
m SDOF}$  و  $R_{
m FEM}$ ) در جدول 8 به منظور مقایسه گزارش شده است. همانطور که نشان داده شده، پنج تا

f-36-15-4.2-2) 27 برای مدل SDOF از شش مورد مطابقت نزدیکی با انحراف حداکثر داشتند. تحلیل SDOF برای مدل 27 (-2-2.4-16) برای انحراف به دلیل 0.5-5-50) جابجایی کوچک تری را نسبت به مدل المان محدود محاسبه کرد زیرا شکل دارای انحراف به دلیل بار ضربه تفاوت زیادی با شکل منحرفشده مورد استفاده برای محاسبه M داشت. دلیل آن مرتبط با نسبت قطر موشک به طول دهانه است. مدل 27 (0.5-5-20-21-20-21) بلندتر از پنج پانل دیگر بود بنابراین نسبت قطر به طول دهانه است. مدل 27 (0.5-5-20-21-20-21) بلندتر از پنج پانل دیگر بود بنابراین نسبت قطر به طول دهانه است. مدل 27 (0.5-5-20-21-20-21-20-21) بلندتر از پنج پانل دیگر می شود. بنابراین نسبت قطر به طول موشک پایین تر بوده که منجر به انحراف موضعیتر نسبت به پنج پانل دیگر می شود. به بیان دیگر، وزن بسیار کمتری نسبت به آنچه با فاکتور جرم از تحلیلهای استاتیک برآوردشد، درگیر بود. به بیان دیگر، وزن بسیار کمتری نسبت به آنچه با فاکتور جرم از تحلیلهای استاتیک برآوردشد، درگیر بود. 27 بسیان پایین تر از پنج مورد دیگر بود.

### 7. خلاصه و نتیجهگیری

این مقاله تهیه مدل با یک درجه آزادی (SDOF) برای محاسبه پاسخ جابجایی حداکثر پانلهای SC در معرض بارگذاری ضربه موشک را ارائه میدهد که برای جلوگیری از نقص سوراخشدگی موضعی دیوار با استفاده از کار بروهل و همکاران (Bruhl et al., 2015a) طراحی گردید. مدل SDOF با استفاده از مدلهای تحلیل المان محدود سهبعدی، نتایج و مطالعات پارامتری تهیه شد. مدلهای المان محدود سهبعدی پانلهای SC براساس مدلهایی بود که قبلا توسط نویسنده ها برای مطالعات سوراخ شدگی موضعی تهیه شده و الگوگیری از آن صورت گرفت. این مدلها برای مطالعات جابجایی حداکثر ارائه شده در این مقاله اندکی تغییر داده شد و از نتایج آزمایشی بزرگمقیاس برای رفتار خارج صفحهای تیرهای SC الگوگیری کرد.

مدل های معیار برای اجرای مطالعات پارامتری با استفاده از 27 مدل مختلف پانل های SC با تغییرات ویژگی های  $F_y$  هندسی (ضخامت دیوار  $t_{sc}$ ، نسبت طول به ضخامت دهانه  $L/t_{sc}$ )، ویژگی های جنس (تاب ارتجاعی ورق  $F_y$ ، هندسی (ضخامت دیوار  $t_{sc}$ ، نسبت طول به ضخامت دهانه دهانه  $L/t_{sc}$ )، ویژگی های جنس (تاب ارتجاعی ورق  $F_y$ ، مقاومت فشردگی بتن  $t_s$ )، پارامترهای جزئیات مقطع (نسبت آرماتور ورق  $\rho$ ، لاغری صفحه  $t_s$ ، نسبت آرماتور مقاومت فشردگی بتن  $t_s$ )، پارامترهای جزئیات مقطع (نسبت آرماتور ورق  $\rho$ ، لاغری صفحه و $t_s$ ، نسبت آرماتور ما و فاصله تیر بست  $t_s$ )، پارامترهای جزئیات مقطع (نسبت آرماتور ورق  $\rho$ ، لاغری صفحه  $t_s$ )، پارامترهای جزئیات مقطع (نسبت آرماتور ورق  $\rho$ ، لاغری صفحه و $t_s$ ، نسبت آرماتور ایز بست  $t_s$ )، پارامترهای جزئیات مقطع (نسبت آرماتور ورق  $t_s$ )، پارماتور ورق  $t_s$  و فرایط مرزی (ثبات چرخشی تکیه گاه ها) مورد استفاده قرار گرفتند. همه پانل های SC براساس SC ای S/ts مرزی (ثبات چرخشی و جزئیات دهی شدند (موسسه ساخت فولاد آمریکا، پانل های SC) و بازه مقادیر پارامترها برای طراحی و جزئیات دهی مدند (موسسه ساخت فولاد آمریکا، 2015) و بازه مقادیر پارامترها برای طراحی و میزیاردی وی دهمه مدل ها برای بارگذاری متمرکز افزایشی SC) و بازه مقادیر پارامترها برای طراحی هسته کاربردی بود. همه مدل ها برای مارگذاری محمرکز افزایشی S/t

حاصله مقایسه شدند و سپس براساس پاسخهای <sup>۵</sup><sup>-*Q*-1</sup> نرمال سازی صورت گرفت که تلویحا دربردارنده پارامترهای غالب بود. پاسخهای نرمالشده <sup>۵</sup><sup>-*Q*-1</sup> برای مدلهای با پاسخ غالب خمشی تقریبا مشابه بودند. مطالعات پارامتری نشان داد پاسخهای <sup>۵</sup> - <sup>*Q*</sup> و <sup>۵</sup><sup>-*Q*-1</sup> برای مدلهای با پاسخ خمشی غالب شامل سه رویداد اصلی است: (1) رویداد الف تر کبرداری برشی بتن، (2) رویداد ب تسلیم ورق فولادی، و (3) رویداد ج گسیختگی ورق فولادی. رویداد الف تر کبرداری برشی بتن، (2) رویداد ب تسلیم ورق فولادی، و (3) رویداد ج گسیختگی ورق رویداد تسلیم ب و رویداد گسیختگی ج تعریف میشود برای پانلهای SC با لبههای تکیه گاه ثابت یا ساده کافی است. استحکام نهایی (۳) پانلهای SC (مرتبط با رویداد ج گسیختگی ورق) با نسبت طول به ضخامت دیواره دهانه (۵<sup>-1</sup>). تا در الار با 10، افزایش مییابد که بعد از آن در بارگذاری پلاستیک (۹) مرتبط با مکانیسم ازهم پاشیدگی پلاستیکی پانل ثابت باقی میماند و با استفاده از تحلیل خط تسلیم محاسبه میگردد. مکانیسم ازهم پاشیدگی پلاستیک برای پانلهای SC با لبههای ثابت شامل خطوط تسلیم محاسبه میگردد. مکانیسم ازهم پاشیدگی پلاستیک برای پانلهای SD با لبههای ثابت شامل خطوط تسلیم محاسبه میگردد. مکانیسم ازهم پاشیدگی پلاستیک برای پانلهای SD با لبههای ثابت شامل خطوط تسلیم محاسبه میگردد. مکانیسم ازهم پاشیدگی پلاستیک برای پانلهای SD با بههای ثابت شامل خطوط تسلیم محاسبه میگردد. مکانیسم ازهم پاشیدگی پلاستیک برای پانلهای دارای اینه تکیه گاه ساده شامل خطوط تسلیم آمایی و الگوی ترکبرداری

تاب فشردگی بتن تاثیر قابلتوجهی روی پاسخهای بارگذاری-جابجایی ندارد. تاب ارتجاعی فولاد و نسبت آرماتور بر پاسخهای بارگذاری-جابجایی تاثیر میگذارد که به تاثیر مستقیم آنها روی تسلیم و رویدادهای گسیختگی و ظرفیت اندازه حرکت در واحد عرض، M<sub>n</sub>، بستگی دارد. پارامترهای جزئیات مقطع مثل نسبت لاغری صفحه مرافیت اندازه حرکت در واحد عرض، M<sub>n</sub>، بستگی دارد. پارامترهای جزئیات مقطع مثل نسبت لاغری صفحه s/t<sub>p</sub>، نسبت آرماتور تیر بست ρt و نسبت فاصله تیر بست s/t<sub>s</sub> تاثیر قابلتوجهی روی پاسخهای بارگذاری-جابجایی و کنترل حالت شکست دارد. گسیختگی برشی برای مدلهای با نسبت آرماتور تیر بست ft (کمتر از برشی در تهیه تابع مقاومت دوخطی ایدهآل برای مدلهای SDOF وارد نشدند. در نتیجه، مدلها و رویکرد SDOF محدود به پانلهای SC با پاسخ خمشی غالب است که میتوان آن را با جزئیاتدهی کافی به دست آورد (نسبتهای http:// یا نسبتهای S/ts

نقاط مهار تابع مقاومت دوخطی با نام نقطه تسلیم ( $R_y, X_y$ ) و نقطه گسیختگی ( $R_u, X_u$ ) با استفاده از پاسخهای نرمال  $C_{P}-C_{\Delta}$  برای همه مدلها با پاسخ خمشی غالب تعیین شدند. تابع مقاومت دوخطی با این نقاط مهار (و معادلات محاسبه آنها) به منظور محاسبه پاسخ جابجایی پانلهای SC با شرایط زیر پیشنهاد شده است: (1) باره معمول پارامترهای طراحی مورد استفاده در طراحی هستهای، (2) طراحی براساس -AISC N690s1 15 و (3) با پاسخ خمشی غالب.

اشکال جابجاشده از تحلیل المان محدود پانلهای SC برای تعیین جرم موثر، Me، و فاکتورهای تبدیل جرم مرتبط، KM، برای مدلهای SDOF پانلهای SC به کار رفت. این مقادیر در مقالات برای پانلهای SC با شرایط زیر گزارش شد: (1) شرایط مرزی متفاوت (لبههای ثابت و با تکیهگاه ساده)، (2) در معرض بارگذاری متمرکز مرکزی و (3) برای پاسخهای در بازه الاستیک (KME) و بازه غیرالاستیک (KMP). مدلهای SDOF و رویکرد تحلیل برای پیشبینی رفتار شش پانل SC در معرض بارگذاری ضربه موشک به کرا رفت. پاسخها با موارد حاصل از تحلیل المان محدود سه بعدی ضربه موشک دینامیک مقایسه گردید که تلویحا شامل اثرات سرعت کشش روی ویژگیهای مواد بتنی و فولادی بود. مقایسهها نشان میدهد مدلهای SDOF جابجایی حداکثر (کل) را با صحت قابل قبول پیشبینی می کند. هرچند، اثرات موضعی قابل توجهی در مدلهای SDOF درنظرگرفته نشده بود.

### 1.7. کار آینده

 2015b) نشان میدهد این تغییرشکلهای بسیار موضعی را میتوان با افزودن یک درجه آزادی دیگر به مدل SDOF توصیفشده در اینجا مدلسازی کرد که دربردارنده تغییرشکل موضعی است. تحقیق بیشتر باید بر شناسایی این متمرکز باشد که این تغییرشکلهای بسیار موضعی در کجا مقتضی هستند و رویکرد مدلسازی دو درجه آزادی را برای این موارد کالیبره کند

این که کار آینده شامل برسی تقاطع دیوار SC یا اتصالات آن باشد نیز اهمیت دارد. اگر این موارد به درستی جزئیاتدهی نشوند تا بار دینامیک حاصل از ضربه و بارهای انفجاری را منتقل کنند، مقاومت به سوراخشدگی موضعی و رفتار کلی در درجه دوم قرار خواهد گرفت.

### تقدیر و تشکر

نویسنده ها از دکتر بیل جانسون و دکتر دامون ریگلز برای پیشنهاد و مباحث مفیدی که تاثیر مثبتی روی محتوای این مقاله داشت تشکر می کند. تامین سرمایه جزئی توسط DOE (شماره وام DE-NE0008201)، محتوای این مقاله دارم NRC-HQ-60-14-G-0001)، NRC

#### References

- American Concrete Institute, 2007. Code Requirements for Nuclear Safety-Related Concrete Structures (ACI 349-06) and Commentary. American Concrete Institute, Farmington Hills, MI.
- American Concrete Institute, 2011. Building Code Requirements for Structural Concrete (ACI 318-11) and Commentary. American Concrete Institute, Farmington Hills, MI.
- American Institute of Steel Construction, 2010. Specification for Structural Steel Buildings (ANSI/AISC 360-10). American Institute of Steel Construction, Chicago, IL, http://www.aisc.org.
- American Institute of Steel Construction, 2015. Specification for Safety-Related Steel Structures for Nuclear Facilities Including Supplement No. 1 (ANSI/AISC NG90s1-15)., pp. 201, http://www.aisc.org.
- American Society of Civil Engineers, 1980, Structural Analysis and Design of Nuclear Plant Facilities (ASCE – Manuals and Reports on Engineering Practice – No. 58), American Society of Civil Engineers, New York, NY.
- Bhardwaj, S.R., Varma, A.H., Malushte, S.R., 2015. Minimum requirements and section detailing provisions for steel-plate composite (SC) walls in nuclear facilities. Engineering Journal, AISC, Accepted for publication, July, in press, http://www.aisc.org/searchtaxonomy/engjournal.aspx?id=7806.
- Biggs, J.M., 1964. Introduction to Structural Dynamics. McGraw-Hill, New York, NY. Bruhl, J.C., 2015. Behavior and Design of Steel-Plate Composite (SC) Walls for Blast Loads. Purdue University.
- Bruhl, J.C., Varma, A.H., Johnson, W.H., 2015a. Design of composite SC walls to prevent perforation from missile impact. Int. J. Impact Eng. 75, 75–87, http://dx.doi. org/10.1016/j.ijimpeng.2014.07.015.
- Bruhl, J.C., Johnson, W.H., Reigles, D.G., Kim, J.M., Li, J., Varma, A.H., 2015b. Impact assessment of SC walls using idealized SDOF and TDOF models. In: Struct. Congr., Portland, OR.

- Schlaseman, C., 2004. Application of Advanced Construction Technologies to New Nuclear Power Plants (MPR-2610, Revision 2), Washington, D.C., http:// pbadupws.nrc.gov/docs/ML0931/ML093160836.pdf
- Sener, K.C., Varma, A.H., 2014. Steel-plate composite walls: experimental database and design for out-of-plane shear. J. Constr. Steel Res. 100, 197–210, http://dx. doi.org/10.1016/j.icsr.2014.04.014.
- Sener, K.C., Varma, A.H., Ayhan, D., 2015. Steel-plate composite (SC) walls: out-ofplane flexural behavior, database, and design. J. Constr. Steel Res. 108, 46–59, http://dx.doi.org/10.1016/j.jcsr.2015.02.002.
- Seo, J., Varma, A.H., Sener, K.C., Ayhan, D., 2015. Steel-plate composite (SC) walls: in-plane shear behavior, database, and design. J. Constr. Steel Res. (submitted).
- Shim, C.-S., Lee, P.-G., Yoon, T.-Y., 2004. Static behavior of large stud shear connectors. Eng. Struct. 26, 1853–1860, http://dx.doi.org/10.1016/j.engstruct.2004.07.011.
- Sohel, K.M.a., Liew, J.Y.R., 2011. Steel-concrete-steel sandwich slabs with lightweight core – static performance. Eng. Struct. 33, 981–992, http://dx.doi.org/10.1016/j. engstruct.2010.12.019.
- Sohel, K.M.a., Liew, J.Y.R., 2014. Behavior of steel-concrete-steel sandwich slabs subject to impact load. J. Constr. Steel Res. 100, 163–175, http://dx.doi.org/10.1016/ j.jcsr.2014.04.018.

Chopra, A.K., 2001. Dynamics of Structures: Theory and Applications to Earthquake Engineering, 2nd ed. Prentice Hall, Upper Saddle River, NJ.

- Grisaro, H., Dancygier, A., 2014. Assessment of the perforation limit of a composite RC barrier with a rear steel liner to impact of a non-deforming projectile. Int. J. Impact Eng. 64, 122–136, http://dx.doi.org/10.1016/j.ijimpeng.2013.10.002.
- Hallquist, J., 2006, LS-DYNA Theory Manual, Livermore Technology Software Corporation, Livermore, CA, http://www.dynasupport.com/manuals/additional/lsdyna-theory-manual-2005-beta/at\_download/file (accessed 12.03.13).
- Johnson, W., Bruhl, J., Reigles, D., Li, J., Varma, A., 2014. Missile Impact on SC Walls: Global Response. Struct. Congr., American Society of Civil Engineers, Reston, VA, pp. 1403–1414, http://dx.doi.org/10.1061/9780784413357.124.
- Mitsubishi Heavy Industries, 2011. Design Control Document for the US-APWR, Tokyo, Japan, http://pbadupws.nrc.gov/docs/ML1109/ML110980211.pdf (accessed 07.05.13).
- Mizuno, J., Tanaka, E., Nishimura, I., Koshika, N., Suzuki, A., Mihara, Y., 2005. Investigation on impact resistance of steel plate reinforced concrete barriers against aircraft impact Part 3: analyses of full-scale aircraft impact. In: 18th Int. Conf. Struct. Mech. React. Technol. (SMiRT 18), Beijing, China, pp. 2591–2603, http:// www.iasmirt.org/transactions/18/J05.3.pdf
  Nuclear Energy Institute, 2011. Methodology for Performing Aircraft Impact Assess-
- Nuclear Energy Institute, 2011. Methodology for Performing Aircraft Impact Assessments for New Plant Designs (NEI 07-13 Revision 8P). Walnut Creek, CA, http:// pbadupws.nrc.gov/docs/ML1114/ML111440006.pdf
- Ollgaard, J.G., Slutter, R.G., Fisher, J.W., 1971. Shear strength of stud connectors in lightweight and normal-weight concrete. AISC Eng. J., 55–64, http:// structureshandouts.unomaha.edu/AISC/ProgramFilesFolder/AISC/Companion/ bin/pdf/ej/ollgaard1971Q1.pdf (accessed 23.05.13).
- Riera, J.D., 1980. A critical reappraisal of nuclear power plant safety against accidental aircraft impact. Nucl. Eng. Des. 57, 193–206, http://dx.doi.org/10.1016/0029-5493(80)90233-2.

- Tsubota, H., Kasai, Y., Koshika, N., Morikawa, H., Uchida, T., Ohno, T., 1993. Quantitative studies on impact resistance of reinforced concrete panels with steel liners under impact loading. Part 1: scaled model impact tests. In: 12th Int. Conf. Struct. Mech. React. Technol. (SMiRT 12), Stuttgart, Germany, pp. 169–174, http://www. iasmirt.org/transactions/12/J07–1.pdf (accessed 27.08.13).
- U.S. Department of Defense, 2008. Structures to Resist the Effects of Accidental Explosions (UFC 3-340-02)., pp. 1943, http://www.wbdg.org/ccb/DOD/UFC/ufc. 3.340.02.pdf
- U.S. Nuclear Regulatory Commission, 2001. Regulatory Guide 1.142, Revision 2, "Safety-Related Concrete Structures for Nuclear Power Plants (Other Than Reactor Vessels and Containments)", pp. 1–14. Varma, A.H., Malushte, S.R., Sener, K.C., Lai, Z., 2014. Steel-plate composite (SC) walls
- Varma, A.H., Malushte, S.R., Sener, K.C., Lai, Z., 2014. Steel-plate composite (SC) walls for safety related nuclear facilities: design for in-plane forces and out-of-plane moments. Nucl. Eng. Des. 269, 240–249, http://dx.doi.org/10.1016/j.nucengdes. 2013.09.019.
- Walter, T.A., Wolde-Tinsae, A.M., 1984. Turbine missile perforation of reinforced concrete. J. Struct. Eng. 110, 2439–2455, 10.1061/(ASCE)0733-9445(1984)110:10(2439).
- Westinghouse Electric Company, 2008. Westinghouse AP1000 Design Control Document Rev. 17, Cranberry Township, PA, http://pbadupws.nrc.gov/docs/ML0832/ ML083230868.html (accessed 07.05.13).
- Wittmann, F., 2002. Crack formation and fracture energy of normal and high strength concrete. Sadhana 27, 413–423, http://dx.doi.org/10.1007/BF02706991.Young, W.C., Budynas, R.G., Sadegh, A.M., 2012. Roark's Formulas for Stress
- Young, W.C., Budynas, K.G., Sadegh, A.M., 2012. Roark's Formulas for Stress and Strain, 8th ed. McGraw-Hill, http://accessengineeringlibrary.com/browse/ roarks-formulas-for-stress-and-strain-eighth-edition (accessed 11.10.14).
- Zhang, K., Varma, A.H., Malushte, S.R., Gallocher, S., 2014. Effect of shear connectors on local buckling and composite action in steel concrete composite walls. Nucl. Eng. Des. 269, 231–239, http://dx.doi.org/10.1016/j.nucengdes.2013.08.035.